



دانشکده مهندسی برق و رباتیک

پایان نامه دکتری مهندسی الکترونیک قدرت و ماشین های الکتریکی

رساله دکتری

طراحی و تحلیل عملکرد موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم نوع تخت

نگارنده: علی بهنیافر

استاد راهنما:

دکتر احمد دارابی

شهریور ۱۳۹۶

تقدیم به

پدر و مادر عزیزم

به پاس تعبیر عظیم و انسانی شان از کلمه ایثار

به پاس عاطفه سرشار و گرمای امیدبخش وجودشان که در این سرددترین روزگاران بهترین
دلگرمی و پشتیبان است

به پاس قلب‌های بزرگشان که فریادرس است و سرگردانی و ترس در پناهشان به شجاعت
می‌گراید

و به پاس محبت بی‌دريغشان که هرگز فروکش نمی‌کند...

سپاسگزاری

برخود لازم می‌دانم تا از استاد باکملات و شایسته؛ جناب آقای دکتر احمد دارابی که در کمال سعه‌صدر، با حسن خلق و فروتنی از هیچ کمکی در این عرصه بر من دریغ ننمودند و زحمت راهنمایی این رساله را برعهده گرفتند؛ کمال قدردانی و تشکر را داشته باشم.

همچنین بسیار سپاسگزارم از دوست صمیمی و همدلم؛ جناب آقای مهندس حامد طحانیان که همراهی‌های دلسوزانه و بی‌چشمداشت ایشان بسیاری از سختی‌ها را برایم آسان نمود.

چکیده

در این رساله یک موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم (PMHS) با ساختار جدید معرفی می‌شود. هر یک از موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم دارای ویژگی‌های منحصر به‌فردی هستند که با ترکیب این دو موتور می‌توان به موتوری با مشخصه عملکردی بسیار درخشنan دست یافت. انتخاب ساختار تخت با استاتور بدون شیار منجر می‌شود تا اکثر مزایای هر دو موتور، در موتور ترکیبی حاصل باقی بماند. همچنین رساله پیش‌رو نحوه مدل‌سازی موتور PMHS نوع تخت را به دو روش تحلیلی و عددی ارائه می‌دهد. در روش تحلیلی با استفاده از قانون مداری آمپر، قانون پیوستگی شار و قانون القای فارادی روابطی ریاضی برای محاسبه ولتاژ فاصله هوایی و جریان تحریک موتور استخراج می‌شود. برای پیاده‌سازی این روش تحلیلی، الگوریتم تکراری جدیدی پیشنهاد شده است. در این الگوریتم از یک فرآیند تکرار برای یافتن دامنه چگالی شار حلقه هیسترزیس کاری موتور استفاده می‌شود. پیاده‌سازی روش مدل‌سازی عددی با برقراری تزویج میان محیط برنامه‌نویسی نرم‌افزار Matlab با نرم‌افزار اجزاء محدود COMSOL، تحقق یافته است. علت تزویج این نرم‌افزارها، ناتوانی نرم‌افزارهای اجزاء محدود در پیاده‌سازی رفتار ماده هیسترزیس می‌باشد. همچنین یک الگوریتم طراحی کارآمد و انعطاف‌پذیر برای طراحی موتور PMHS ارائه شده است. این الگوریتم امکان تعیین میزان درصد ترکیب دو موتور هیسترزیس و آهنربای دائم را در موتور PMHS، در اختیار کاربر قرار می‌دهد. به منظور اعتبارسنجی نتایج، یک نمونه موتور PMHS ساخته شده و تحت آزمایشات لازم قرار گرفته است. نتایج حاصل از پیاده‌سازی روش‌های تحلیلی و عددی با آزمایشات عملی انجام شده روی موتور نمونه، تقارب بسیار مطلوبی داشته و مؤید کارایی این روش‌ها در پیش‌بینی عملکرد موتور در شرایط حالت دائمی با حداقل بار بوده و همچنین عملکرد درخشنan موتور PMHS را نشان می‌دهد.

کلمات کلیدی: موتور هیسترزیس، موتور آهنربای دائم، مدل‌سازی تحلیلی، مدل‌سازی

اجزاء محدود، موتور ترکیبی

کارهای پژوهشی مستخرج از این رساله:

مقالات:

- 1- Ali Behniafar, Ahmad darabi, "Analytical Modeling of Disc-type Permanent Magnet Hysteresis Motor in Steady-state Operational Conditions", COMPEL - The international journal for computation and mathematics in electrical and electronic engineering, vol. 36, no. 4, 2017.
- ۲- احمد دارابی، علی بهنیافر، حامد طحانیان و هاشم یوسفی، "مدل‌سازی عملکرد حالت دائمی موتور هیسترزیس استوانه‌ای معکوس شارم‌حیطی با استفاده از روش اجزاء محدود"، مجله (علمی-پژوهشی) مهندسی برق دانشگاه تبریز، ۱۳۹۵.
- ۳- علی بهنیافر، احمد دارابی، "مدل‌سازی تحلیلی یک موتور هیسترزیس آهنربای دائم نوع تخت شارم‌حیطی در شرایط عملکرد حالت دائمی" مجموعه مقالات سی و یکمین کنفرانس بین‌المللی برق PSC، پژوهشگاه نیرو، تهران، ایران، ۳-۵ آبان ۱۳۹۵.
- ۴- علی بهنیافر، احمد دارابی، " طراحی یک موتور هیسترزیس آهنربای دائم نوع تخت شارم‌حیطی" چهارمین کنفرانس ملی برق در مهندسی برق و کامپیوتر CEE، دانشگاه تربیت مدرس، ایران، دی ۱۳۹۵.
- ۵- علی بهنیافر، احمد دارابی، " بررسی اثر هر یک از موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم در موتور PMHS " سومین کنفرانس ملی دستاوردهای نوین در برق و کامپیوتر و صنایع، دانشگاه اسفارain، ایران، مهر ۱۳۹۶.

ثبت اختراع:

علی بهنیافر، احمد دارابی، " موتور سنکرون نوع تخت ترکیبی متشكل از دو روتور هیسترزیس و آهنربای دائم "، تیر ۱۳۹۶

فهرست مطالب

۱.....	فصل ۱: مقدمه
۱.....	۱-۱- مقدمه
۶.....	۱-۲- سابقه پژوهشی موضوع رساله
۱۱.....	فصل ۲: معرفی موتور هیسترزیس، موتور آهنربای دائم و موتور ترکیبی هیسترزیس آهنربای دائم
۱۱.....	۲-۱- مقدمه
۱۳.....	۲-۲- معرفی موتور هیسترزیس
۱۴.....	۲-۲-۱- انواع ساختارهای موتور هیسترزیس
۲۴.....	۲-۲-۲- مروری بر مهم‌ترین مراجع پیرامون تحلیل ماشین‌های هیسترزیس
۳۲.....	۲-۴-۲- معرفی موتور سنکرون آهنربای دائم
۳۳.....	۲-۴-۱- نحوه عملکرد موتور سنکرون با آهنربای دائم
۳۴.....	۲-۴-۲- انواع ساختارهای موتور سنکرون با آهنربای دائم
۳۵.....	۲-۴-۳- انواع توپولوژیهای ماشین شارمحوری آهنربای دائم [60]
۳۶.....	۲-۴-۴- برخی از ویژگیهای مشترک ماشینهای AFPM [62]
۳۷.....	۲-۴-۵- مقایسه کلی ماشینهای شارمحوری با ماشین شارشعاعی آهنربای دائم [60]
۳۹.....	۲-۵-۱- معرفی موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم
۴۱.....	فصل ۳: تئوری عملکرد موتور هیسترزیس و موتور آهنربای دائم

۴۱	۱-۳- مقدمه
۴۲	۲-۳- پدیده هیسترزیس
۴۵	۳-۳- تئوری عملکرد موتور هیسترزیس
۵۲	۱-۳-۳- تلفات ماشین هیسترزیس
۵۴	۲-۳-۳- نوسانات سرعت (هانتینگ)
۵۴	۳-۳-۳- تحریک اضافی کوتاه مدت
۵۵	۴-۳-۳- مواد مغناطیس دائم مورد استفاده در موتورهای هیسترزیس
۵۷	۵-۳-۳- مدل تحلیلی موتور هیسترزیس تخت
۵۷	۶-۳-۳- استخراج مدل موتور هیسترزیس تخت با استفاده از روش تحلیلی
۷۷	۷-۳-۳- معرفی مدل‌های مطرح هیسترزیس
۸۰	۴-۳- تئوری عملکرد موتور سنکرون آهنربای دائم
۸۴	۱-۴-۳- مدل‌سازی موتور آهنربای دائم
۸۶	فصل ۴: ارائه ساختار جدید برای موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم
۸۷	۴-۱- مقدمه
۸۷	۴-۲- ارائه ساختار پیشنهادی
۸۷	۴-۳-۱- ساختار موتور PMHS نوع تخت پیشنهادی
۸۸	۴-۳- بررسی برخی مسائل پیرامون موتورهای سنکرون هیبرید
۹۱	۵-۱- مقدمه

۹۲.....	۵-۲- مدل سازی تحلیلی موتور هیسترزیس آهنربای دائم با ساختار پیشنهادی
۹۷.....	۵-۳- مدل سازی عددی موتور هیسترزیس آهنربای دائم با ساختار پیشنهادی
۹۹.....	۵-۳-۱- الگوریتم مدل سازی موتور PMHS به کمک روش اجزاء محدود
۱۰۸	فصل ۶: طراحی موتور PMHS نوع تخت
۱۰۸	۶-۱- مقدمه
۱۰۹	۶-۲- طراحی موتور PMHS نوع تخت
۱۱۷.....	۶-۳- نتایج حاصل از پیاده سازی الگوریتم طراحی
۱۲۱.....	فصل ۷: نتایج شبیه سازی و آزمایشات عملی
۱۲۱	۷-۱- مقدمه
۱۲۲.....	۷-۲- مشخصات موتور PMHS ساخته شده
۱۲۴.....	۷-۳- مقایسه و تحلیل نتایج
۱۳۱.....	فصل ۸: نتیجه گیری و پیشنهادات
۱۳۱	۸-۱- نتیجه گیری
۱۳۲	۸-۲- پیشنهادات

فهرست اشکال

شکل ۱-۲: موتور هیسترزیس شارشعاعی	۱۵
شکل ۲-۲: موتور هیسترزیس شارمحیطی.....	۱۵
شکل ۳-۲: موتور هیسترزیس استوانه‌ای معکوس	۱۵
شکل ۴-۲: موتور هیسترزیس نوع تخت شارمحیطی و نحوه تشکیل قطب‌ها در آن	۱۷
شکل ۵-۲: ساختار موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون هسته	۱۸
شکل ۶-۲: مسیر شار در موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون هسته	۱۸
شکل ۷-۲: ساختار موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون شیار	۲۱
شکل ۸-۲: مسیر شار در موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون شیار.....	۲۱
شکل ۹-۲: ساختمان یک نمونه روتور موتور سنکرون آهنربای دائم	۳۴
شکل ۱۰-۲: ژنراتور سنکرون آهنربای دائم ۳ مگاوات بدون جعبه دنده برای توربین بادی (زیمنس ۲۰۰۴)	۳۵
شکل ۱۱-۲: نمودار طبقه‌بندی انواع توبولوزیهای ماشین AFPM	۳۶
شکل ۱۲-۲: توبولوزی های a) ماشین RFPM [60] b) ماشین AFPM	۳۸
شکل ۱-۳: تغییرات چگالی شار بر حسب شدت میدان مغناطیسی	۴۲
شکل ۲-۳: هسته مغناطیسی و سیم پیچ حامل جریان	۴۳
شکل ۳-۳: حلقه‌های هیسترزیس اصلی برای چند نقطه مختلف از روتور ماشین هیسترزیس تخت	۴۶
شکل ۴-۳: خطوط شار در استاتور و روتور یک ماشین هیسترزیس	۴۸
شکل ۳-۵: تغییرات گشتاور و توان هیسترزیس بر حسب سرعت از لحظه راه‌اندازی تا لحظه ورود به سنکرونیزم.....	۵۰
شکل ۳-۶: مشخصه گشتاور سرعت ماشین هیسترزیس و بار	۵۱

..... ۵۶	شکل ۷-۳: منحنی هیسترزیس با حلقه‌های جزئی
..... ۵۹	شکل ۸-۳: دو نمای دوبعدی از ماشین هیسترزیس تخت شارمحیطی
..... ۶۱	شکل ۹-۳: مسیر اعمال قانون مداری آمپر
..... ۶۲	شکل ۱۰-۳: یک برش دیفرانسیلی از دیسک هیسترزیس
..... ۶۶	شکل ۱۱-۳: مدار معادل ابتدایی هر فاز از ماشین هیسترزیس استوانه‌ای شارمحیطی
..... ۷۲	شکل ۱۲-۳: شار پراکندگی شیار. الف) نشت در بخش داخلی شیار و نشت در بخش دهانه شیار [70] و ب) نشت بین دندانه‌های مجاور در فاصله هوایی [70]
..... ۷۳	شکل ۱۳-۳: ابعاد و پارامترهای شیار مستطیلی کاملاً باز [69]
..... ۷۴	شکل ۱۴-۳: سیم‌بیچهای انتهایی برای موتور هیسترزیس تخت یک‌طرفه با سیم‌بیچ تروئیدال
..... ۷۶	شکل ۱۵-۳: مدار معادل هر فاز موتور هیسترزیس تخت شارمحیطی برای شرایط عملکرد حالت دائمی ...
..... ۷۷	شکل ۱۶-۳: مدار معادل کامل هر فاز موتور هیسترزیس تخت شارمحیطی برای شرایط عملکرد حالت دائمی
..... ۸۳	شکل ۱۷-۳: تغییرات گشتاور برآیند موتور سنکرون بر حسب زاویه بار
..... ۸۴	شکل ۱۸-۳: مشخصه راهاندازی یک نمونه موتور سنکرون آهنربای دائم با راهانداز القایی
..... ۸۵	شکل ۱۹-۳: مدار معادل هر فاز موتور سنکرون آهنربای دائم قطب صاف برای مدل سازی شرایط عملکرد حالت دائمی به روش تحلیلی
..... ۸۸	شکل ۱-۴: ساختار موتور PMHS نوع تخت پیشنهادی
..... ۹۲	شکل ۱-۵: مدار معادل موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم بدون درنظر گرفتن تلفات اهمی و آهنجی و شار پراکندگی، الف) مدار معادل موتور هیسترزیس، ب) مدار معادل موتور آهنربای دائم
..... ۹۳	شکل ۲-۵: مدار معادل هر فاز از موتور PMHS در شرایط عملکرد حالت دائمی
..... ۹۵	شکل ۳-۵: فلوچارت الگوریتم پیشنهادی برای مدل سازی موتور PMHS در شرایط عملکرد حالت دائمی به روش تحلیلی

- شکل ۴-۵: فلوچارت الگوریتم مدل سازی موتور PMHS به کمک روش اجزاء محدود ۱۰۰
- شکل ۵-۵: مدار معادل هر فاز در حالت دائمی برای محاسبه ولتاژ ترمینال که در آن \hat{E}_a فازور ولتاژ القایی به دست آمده با مدل اجزاء محدود است ۱۰۷
- شکل ۶-۱: برشی از دیسک هیسترزیس ۱۱۴
- شکل ۶-۲: فلوچارت الگوریتم طراحی موتور PMHS نوع تخت ۱۱۶
- شکل ۶-۳: تغییرات ابعاد موتور به ازای تغییرات n_p (الف) ضخامت محوری هسته استاتور، (ب) ضخامت محوری دیسک هیسترزیس، (ج) ضخامت محوری مگنت‌ها، (د) ضخامت محوری نگه‌دارنده مگنت‌ها، (ه) قطر خارجی موتور ۱۱۹
- شکل ۶-۴: تغییرات پارامترهای عملکردی موتور به ازای تغییرات np ، (الف) جریان ورودی موتور، (ب) ضرب توان، (ج) تلفات آهنی، (د) تلفات مسی، (ه) توان ورودی، (و) بازده ۱۲۰
- شکل ۶-۵: مشخصات تقریب بیضوی حلقه‌های هیسترزیس ماده سازنده دیسک هیسترزیس موتور تحت مطالعه بر حسب دامنه شدت میدان مغناطیسی حلقه. (الف) دامنه چگالی شار مغناطیسی حلقه، (ب) مساحت حلقه، (ج) نفوذپذیری مغناطیسی نسبی و (د) زاویه تأخیر هیسترزیس ۱۲۳
- شکل ۶-۶: اجزاء مختلف و مونتاژ نهایی موتور PMHS ساخته شده ۱۲۴
- شکل ۶-۷: حلقه‌های هیسترزیس کاری بیضوی شکل حاصل از مدل سازی تحلیلی موتور به ازای ولتاژهای ترمینال مختلف ۱۲۶
- شکل ۶-۸: تغییرات جریان ورودی بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال ۱۲۷
- شکل ۶-۹: تغییرات ضرب توان بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال ۱۲۷
- شکل ۶-۱۰: تغییرات توان ورودی بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال ۱۲۷
- شکل ۶-۱۱: تغییرات تلفات مسی بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال ۱۲۸
- شکل ۶-۱۲: مشبندی نصف شار فرضی موتور ۱۲۹
- شکل ۶-۱۳: توزیع چگالی شار مغناطیسی و خطوط شار مغناطیسی ۱۲۹

شکل ۱۰-۷: شکل موج شدت میدان مغناطیسی و هارمونیک اول آن ۱۳۰

فصل ۱: مقدمه

۱-۱- مقدمه

موتورهای سنکرون آهنربای دائم چندفاز را شاید بتوان به این صورت تعریف کرد که این ماشین‌ها همان ماشین‌های سنکرون معمولی می‌باشند که در آنها آهنرباهای دائم جایگزین سیم‌پیچی میدان روتور ماشین سنکرون شده است. ماشین‌های آهنربای دائم در توان‌های کوچک و متوسط ساخته می‌شوند و از یک تنوع ساختاری نیز برخوردارند. متداول‌ترین نوع این موتورها دارای ساختاری با استاتور معمولی و روتوری از آهنرباهای دائم می‌باشند که در آن معمولاً آهنرباهای دائم برروی یک هسته آهنی نصب می‌شوند. در این موتورها به منظور تأمین شار لازم، نیازی به منبع انرژی الکتریکی جداگانه برای تغذیه سیم‌پیچی‌های میدان وجود ندارد و بنابراین ضمن فراهم شدن مزیت‌های ساختاری و عملکردی زیاد، تلفات اهمی سیم‌پیچی

میدان نیز در آنها با به کارگیری آهنرباهای دائم کاملاً حذف می‌شود. به همین دلایل، این موتورها عموماً دارای راندمان و ضریب توان بالا می‌باشند و از پایداری مناسبی نیز برخوردارند. موتورهای سنکرون آهنربای دائم با ساختار بدون جاروبک و ساده روتور، به ویژه در کاربردهای با سرعت پایین اهمیت فوق العاده‌ای پیدا کرده‌اند. ویژگی عدم نیاز به سیم‌پیچی میدان و جاروبک سبب شده است که موتورهای آهنربای دائم در مقایسه با سایر موتورهای الکتریکی دارای چگالی توان بالاتری باشند. موتورهای آهنربای دائم هنگام اتصال مستقیم به شبکه دارای گشتاور راهاندازی نمی‌باشند. قیمت این موتورها نیز به دلیل قیمت زیاد آهنرباهای دائم و هزینه زیاد ماشین‌کاری مگنت‌ها معمولاً بسیار گران‌تر از ماشین‌های معمول می‌باشند. این موضوعات از معایب عمدۀ موتورهای آهنربای دائم می‌باشد و همین معایب موجب شده است تا این موتورها شرایط بهره‌برداری ساده و ارزان بعضی از کاربردهای صنعتی عام را برآورده نسازند. به این ترتیب کاربردهای موتورهای آهنربای دائم در شرایط فعلی صنعت، مختص بعضی از کاربردهای ویژه می‌باشد.

از جمله موتورهای سنکرون دیگر می‌توان به موتورهای هیسترزیس اشاره کرد. موتورهای هیسترزیس چندفاز برعکس موتورهای آهنربای دائم در توان‌های کوچک و بسیار کوچک و معمولاً برای کاربردهای سرعت بالا ساخته می‌شوند. آن‌ها دارای ساختاری ساده شامل استاتور معمولی و روتوری از جنس ماده‌ای با خاصیت هیسترزیس بالا هستند. جریان راهاندازی پایین، عملکرد با نویز بسیار کم و گشتاور یکنواخت از لحظه راهاندازی تا سنکرونیزم از جمله مزیت‌های این نوع موتورها بشمار می‌آید. در کنار این مزايا، معایبی از قبیل جریان مغناطیس‌کنندگی بالا، بازده و ضریب توان پایین نیز وجود دارد. همچنین، برخلاف موتورهای سنکرون، مotor هیسترزیس نقطه سنکرونیزم مشخصی ندارد و این امر باعث بروز نوسانات فرکانس پایین حول سرعت سنکرون می‌شود. به این نوسانات که معمولاً با فرکانس پایین رخ می‌دهند، هانتینگ می‌گویند.

موتورهای سنکرون ترکیبی یا تلفیقی نیز کم و بیش معرفی شده‌اند. به عنوان مثال از ساختارهای ترکیبی موتور هیسترزیس مانند موتور هیسترزیس رلوکتانسی و موتور هیسترزیس آهنربای دائم در بعضی از منابع نامهایی برده شده است ولی شاید بتوان به طور قاطع بیان کرد که آنها نتوانسته‌اند جایگاه قابل توجهی در صنایع مرتبط با آن پیدا کنند. در ساختار ترکیبی موتور هیسترزیس رلوکتانسی باید روتور به صورت قطب

برجسته ساخته شود. چنین ساختاری در مرحله معرفی اجمالی در یک یا چند مقاله باقی مانده است. بدیهی است موتور تلفیقی هیسترزیس-رلوکتانس در شرایط عملکرد دائمی علاوه بر گشتاور هیسترزیس دارای مؤلفه گشتاور رلوکتانسی نیز خواهد بود ولی در رژیم عملکرد آسنکرون یا شرایط کار زیر سرعت سنکرون، برجستگی موجود در روتور جز مزاحمت‌های تولید گشتاور ضربانی هیچ مزیت عملکردی خاصی را دارا نمی‌باشد. فواید اصلی وجود برجستگی در روتور مربوط به شرایط عملکرد ماشین در سرعت سنکرون می‌باشد. از مزیت‌های عمدۀ وجود برجستگی در روتور ماشین هیسترزیس می‌توان به دو مورد تولید مؤلفه گشتاور اضافی تحت عنوان گشتاور رلوکتانسی و موضوع مهم جلوگیری از پدیده هانتینگ و یا نوسانات روتور اشاره کرد. به‌حال اگر طراحی برجستگی‌های روی رینگ هیسترزیس به درستی انجام نگیرد ماشین هیبرید طراحی شده شاید نتواند (و معمولاً هم چنین است) عملکرد نرم و بدون نویز مورد انتظار از ماشین‌های هیسترزیس سرعت بالای معمول را برآورده نماید.

از جمله ایده‌های دیگر ماشین‌های تلفیقی هیسترزیس، ترکیب ماشین هیسترزیس معمول با ماشین آهنربای دائم می‌باشد. چنین ماشینی را ما ماشین سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم (PMHS)^۱ می‌نامیم. محققینی چند به این فکر افتاده‌اند که با ترکیب موتور هیسترزیس و آهنربای دائم، معایب موتورهای هیسترزیس را در حد امکان برطرف نمایند و بر مزایای برجسته موتورهای هیسترزیس بیفزایند. هر چند این موتورها با ساختارهای متنوع قابل طراحی و ساخت هستند ولی در این بین فقط موتورهای ترکیبی نوع استوانه‌ای و آن هم به صورت بسیار انک مورد توجه و بررسی قرار گرفته شده است. به‌ویژه اینکه هیچ گزارش مکتوبی در رابطه با موتورهای ترکیبی هیسترزیس آهنربای دائم شارمحوری، به‌جز گزارشات محدود منتشر شده از دانشگاه صنعتی شاهروд، در دسترس نمی‌باشد. انک توجهی نیز که در مقالات بسیار محدود به موتور ترکیبی استوانه‌ای شده است معطوف به حفظ ساختار و ویژگی‌های موتور هیسترزیس و بهبود عملکرد آن با به‌کارگیری مواد مغناطیس دائم در کنار مواد هیسترزیس می‌باشد. ساختار مورد استفاده در آن گزارش‌های انک نیز از نظر نویسنده پروژه حاضر، به‌هیچ‌وجه مناسب نبوده است و به همین دلیل در همان

¹ Permanent Magnet Hysteresis Synchronous Machine

مراحل ابتدایی معرفی مسکوت باقی مانده و جایگاه ویژه‌ای در صنایع وابسته پیدا نکرده است. شاید لازم باشد به این نکته توجه اساسی شود که میزان نسبت تلفیق طبیعتاً نقش بسیار عمدہ‌ای در ماشین‌های هیبرید بازی می‌کند. سؤال اساسی در این مقوله این است که با تلفیق ماشین هیسترزیس با ماشین PM آیا ما می‌خواهیم به کدامیک از دو هدف ۱- بهبود مشخصه‌های عملکردی ماشین هیسترزیس و یا ۲- بهبود مشخصه‌های عملکردی ماشین PM دست یابیم؟ مثلاً آیا ما می‌خواهیم از پدیده هانتینگ موتورهای هیسترزیس توان پایین سرعت بالا جلوگیری کنیم یا اینکه می‌خواهیم مشخصه‌های راهاندازی موتورهای PM توان بالا و سرعت پایین را ارتقاء دهیم؟ به طور مختصر می‌توان توضیح داد که در این پروژه ترکیب این دو موتور به منظور بهبود مشخصه‌های عملکردی ماشین هیسترزیس انجام می‌گیرد. علت این امر را می‌توان در موارد زیر ارائه نمود:

۱- نیاز و تقاضای صنایع وابسته به موتورهای هیسترزیس توان بالا: موتورهای هیسترزیس بسیار مناسب برای کاربردهای سرعت بالا و با نویز کم می‌باشند. پدیده هانتینگ و همچنین گشتاور خروجی بسیار کم این موتورها، دو مورد از محدودیتها و مشکلات اساسی این صنایع در به کارگیری موتورهای هیسترزیس می‌باشند که هر دوی آنها به راحتی با افزودن ماده مغناطیس دائم قابل مرتفع شدن هستند. لازم به ذکر است که می‌توان با انتخاب ساختار مناسب و طراحی صحیح، مزیت‌های موتور هیسترزیس (که آن را مناسب برای کاربرد در سرعت بالا کرده است) را در موتور تلفیقی حاصل حفظ نمود.

۲- عدم توانایی دیسک هیسترزیس در سنکرون نمودن موتورهای آهنربای دائم در راهاندازی تحتبار: موتورهای آهنربای دائم معمولاً در شرایط تحتبار راهاندازی می‌شوند (مانند کاربردهای کشنده‌گی وسایل حمل و نقل و بالابرها) و نیاز به گشتاور بسیار بالایی در راهاندازی خواهد داشت. ابعاد دیسک هیسترزیس برای ایجاد همچین گشتاوری بسیار بزرگ و غیرمنطقی خواهد شد. بنابراین ترکیب دو موتور با این هدف محدود به کاربردهای خاصی خواهد شد.

همان طور که قبلاً هم مذکور شدیم در رابطه با موتورهای تلفیق از دو نوع به طور عام و در مورد موتورهای PMHS به طور خاص، کار عمده‌ای صورت نگرفته است. شاید بتوان دلایل عدم توجه کافی به این مقوله را به صورت زیر بیان کرد:

۱- ماشین‌های هیسترزیس عمدتاً در توان‌های بسیار پایین و سرعت‌های بسیار بالا ساخته می‌شوند و در صنایع ویژه از قبیل صنعت آکوستیک، صنعت هوا فضا و ... بکار گرفته می‌شوند حال آنکه ماشین‌های PM در توان‌های نسبتاً بالا و سرعت‌های پایین ساخته می‌شوند و مثلاً به عنوان کشنده وسایل نقلیه و سیستم‌های متحرک، در ربات‌ها و ... بکار گرفته می‌شوند. تلفیق دو نوع موتور با قابلیت‌ها و کاربردهای کاملاً متفاوت دور از ذهن به نظر می‌رسد.

۲- تلفیق موتورهای هیسترزیس و PM استوانه‌ای نتایج موفق قابل توجهی ارائه نداده است.

۳- دیگر ساختارهای ماشین‌ها مثلاً ماشین‌های شارمحوری به دلیل جدیدتر بودن، خود با مسائل و مشکلاتی مواجه هستند و محققین هنوز فرصت بررسی و توجه به ساختارهای تلفیقی آنها را پیدا نکرده‌اند.

۴- گزارشات مربوط به ساختارهای تلفیقی PMHS به دلیل کاربردهای حساس منتشر نشده است. در این رابطه شاید محققین دانشگاهی نیز رغبت چندانی به تحقیق در مقوله‌ای که مجوز انتشار پیدا نخواهد کرد نداشته باشند.

نویسنده پروژه حاضر معتقد است که تلفیق موتورهای شارمحوری PM و HS به دلیل فراهم بودن تنوع ساختاری یک ترکیب میمون خواهد بود. هر یک از ماشین‌های هیسترزیس و یا آهنربای دائم شارمحوری را می‌توان به صورت یک طرفه، دو طرفه، یک طبقه، چندلايه، چندفاز، بدون شیار، با شیار، بدون هسته آهنی، با هسته آهنی، با آهنرباهای دائم سطحی و با آهنرباهای دائم داخلی ساخت. این تنوع ساختاری ماشین‌های شارمحوری تنوع انتخاب‌های مشابهی را نیز برای موتورهای تلفیقی PMHS فراهم می‌کند. بنابراین با انتخاب

ساختاری مناسب و اجرای طراحی صحیح و قابل انعطاف می‌توان به موتور تلفیقی PMHS با عملکرد درخشنان دست یافت که اکثر مزایای موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم در آن محفوظ باقی بماند.

به‌حال در کنار تمام مزایایی که افزودن آهنربا به موتور هیسترزیس به‌دبال دارد، قطعاً معايبی نیز از قبیل کاهش بالانس مکانیکی و تقارن الکترومغناطیسی موتورهای هیسترزیس متصور است. این موضوعات بخصوص ساختار انتخابی، نحوه طراحی و نسبت ترکیب، در میزان لرزش، نویزهای صوتی و مخابراتی، نوسانات سرعت و گشتاور و بهره مؤثر هستند. مزايا و جذابیت‌های بیشمار این موتورها، انگیزه کافی برای تحقیق پیش‌رو را فراهم کرده است. با اینکه ورود به این موضوع تحقیقات وسیعی برروی انواع ساختارها و توپولوژی‌ها را طلب می‌کند اما با توجه به بررسی‌ها و تجربیات انجام گرفته در دانشگاه صنعتی شاهرود، ساختار مورد نظر این پروژه، موتور سنکرون شارمحوری دو دیسکی ترکیبی آهنربای دائم و هیسترزیس در ساختار بدون شیار می‌باشد. تلفیق روابط تحلیلی و مدارمعادل حالت دائمی ماشین هیسترزیس و ماشین آهنربای دائم از جذابیت‌های فوق العاده‌ای برخوردار است بطوریکه درک درست این موضوعات محققین زیادی را قطعاً مجدوب خود خواهد کرد. ماشین آهنربای دائم در دو ساختار مختلف با مغناطیس درونی و سطحی که باعث می‌شود چنین ماشینی با دو ساختار قطب صاف و برجسته و با دو تئوری، مدار معادل و دیاگرام‌های برداری عملکرد دائمی کاملاً متفاوت، مورد بررسی قرار گیرد، از مسائل جذاب تلفیق آن با مدل‌های تحلیلی و عددی ماشین‌های هیسترزیس می‌باشد.

۱-۲- ساقه پژوهشی موضوع رساله

پیرف^۱ در سال ۱۹۵۹ اولین موتور هیسترزیس آهنربای دائم (PMHS) را ساخت [1]. وی با ترکیب آهنربای دائم با ماده هیسترزیس، روتوری با ساختار استوانه‌ای طراحی نمود. در این ماشین نسبت توان خروجی به تلفات در واحد وزن در حدود ۲/۵ تا ۶ بوده که بسیار بزرگتر از نسبت مربوط به موتور هیسترزیس معمولی

^۱ Perov

(حدود $1/5$ تا $1/8$) است. این نسبت برای موتورهای القایی در حدود $2/3$ تا 3 می‌باشد. وی نشان داد که استفاده از آهنربای دائم در روتور موتور هیسترزیس بسیاری از کاستی‌های این موتور را از جمله ضریب توان پایین، بازده کم و نوسان حول سرعت سنکرون را مرتفع می‌سازد. اما از آنجایی که این ترکیب برروی موتور هیسترزیس استوانه‌ای پیاده شده است، لذا همچنان نسبت توان به وزن ماشین پایین خواهد بود.

رحمان و همکارانش در سال ۱۹۸۴ اثر اضافه کردن آهنربای دائم ساماریوم-کبالت را به موتور هیسترزیس استوانه‌ای بررسی کردند [2]. آن‌ها نشان دادند که استفاده از این آهنربا نسبت به آهنرباهای دیگری مانند آلنیکو^۵، به دلیل افزایش ولتاژ تحریک فاصله هوایی عملکرد ماشین را بهبود می‌بخشد. از آنجایی که معمولاً رینگ هیسترزیس به صورت فویل ساخته می‌شود، لذا پیاده‌سازی این ساختار با مشکلات بسیاری همراه می‌شود. همچنین نسبت توان به وزن این ماشین نیز پایین خواهد بود. اما مشکل اصلی که در این ساختار وجود دارد این است که مسیر صحیحی برای بسته شدن شار آهنربا انتخاب نشده است چراکه آهنرباهای در راستای شعاعی مغناطیش شده و نصب شده‌اند و از طرفی نگهدارنده آهنربا از جنس مواد غیرمغناطیسی انتخاب شده است و این امر باعث تضعیف شار آهنربا خواهد شد.

همچنین رحمان و اوشیبا^۱ در سال ۱۹۸۵ عملکرد حالت دائمی موتور هیسترزیس استوانه‌ای رلوکتانسی با ساختار جدید را مورد بررسی قرار دادند [3]. در این ساختار با ایجاد شیارهایی در سطح داخلی رینگ هیسترزیس، برجستگی‌های مغناطیسی به وجود آمده است. آن‌ها با استفاده از تئوری دومحوری روابط حاکم بر موتور هیسترزیس رلوکتانسی را به دست آورده و پس از مقایسه نتایج با آزمایشات عملی نشان دادند که موتور هیسترزیس رلوکتانسی نسبت به موتور هیسترزیس معمولی در بازده، ضریب توان و گشتاور ماکزیمم حالت سنکرون دارای مشخصه بهتری می‌باشد.

رحمان و اوشیبا در سال ۱۹۹۰ رفتار دینامیکی و حالت دائم موتور هیسترزیس رلوکتانسی با ساختار معرفی شده در [3] را در حالت تغذیه با منبع تک‌فاز به همراه متعادل‌کننده‌های فاز مورد بررسی قرار دادند

^۱ Osheiba

[4]. آن‌ها نحوه انتخاب خازن‌های متعادل کننده مناسب به جهت کاهش زمان رسیدن به سنکرونیزم را تشریح کرده و نشان دادند که موتور مذکور در حالت تغذیه تک‌فاز به همراه متعادل کننده فاز مناسب، عملکرد مطلوبی در شرایط حالت دائم و راه‌اندازی نسبت به حالت تغذیه سه‌فاز دارد.

در مرجع [5] مشابه کاری که در [2] به انجام رسیده است، پیاده شده است.

رحمان در سال ۱۹۹۱، با اضافه کردن آهنربای دائم به رینگ هیسترزیس، موتور هیسترزیس آهنربای دائم استوانه‌ای را ساخت و ثبت اختراع کرد [6]. این ساختار همان نقاط ضعف و قوت ساختار مرجع [2] را داراست.

رحمان و کین^۱ در سال ۱۹۹۶ موتور PMHS با ساختار ارائه شده در [6] را مورد بررسی قرار داده و رفتار آن را با استفاده از متغیرهای حالت موتور در حوزه زمان پیش‌بینی کردند [7]. علت استفاده از این روش تحلیل را این طور بیان کردند که روش‌های تحلیلی سابق (استفاده از مرجع گردان روتور و مدل‌سازی آهنربای دائم و ماده هیسترزیس با یک نیروی محرکه الکتریکی) در صورت وجود حالات نامتقارنی و غیرخطی در پارامترها به راحتی قادر به توصیف رفتار ماشین نخواهند بود و برای غلبه بر مشخصه غیرخطی هیسترزیس مواد باید از روش متغیر حالت استفاده نمود.

کین و رحمان در سال ۲۰۰۳ مدار معادل مغناطیسی محورهای $d-q$ ساختار ارائه شده در [6] را به دست آورند [8] و براساس همین مدار معادل استراتژی کنترل موتور PMHS را طراحی کردند.

کوریهارا^۲ و رحمان در سال ۲۰۰۴ با استفاده از روش اجزاء محدود به تحلیل موتور PMHS با ساختار ارائه شده در [6] پرداختند [9]. آن‌ها برای درنظر گرفتن منحنی هیسترزیس روتور از مدل پاتر^۳ و شیمولین^۴

¹ Qin

² Kurihara

³ Potter

⁴ Schmulian

استفاده کردند. در این مدل تنها اطلاعات ورودی، H_C (نیروی مغناطیس زدا)، B_r (چگالی شار پسماند) و M_s (مغناطیس شدگی اشباع) می‌باشند.

تحقیقات دیگری در زمینه‌های جانبی و درایو موتور PMHS انجام شده است که به دلیل عدم ارتباط مستقیم با موضوع رساله پیش‌رو به صورت مختصر بیان می‌شوند: رحمان و کین کاربرد موتور PMHS را با سایر موتورهای مورد استفاده در وسیله‌های نقلیه مورد بررسی قرار دادند [10]. همچنین آنها به همراه کائن^۱ پژوهش‌هایی در زمینه کنترل موتور PMHS انجام داده‌اند [11]، [12]. نصیری و همکاران به منظور کنترل هانتینگ [13] و لسانی و همکاران پژوهش‌هایی در زمینه کنترل سریع موتور PMHS [14] به چاپ رسانیده‌اند. در [15] و [16] مدار معادل مغناطیسی و همچنین مدار معادل الکتریکی در دستگاه d-q برای یک موتور هیسترزیس آهنربای دائم نوع استوانه‌ای ارائه شده و استراتژی کنترل این موتور ارائه گردید.

لازم به ذکر است که تمامی پژوهش‌های انجام شده تاکنون، بر روی ساختار استوانه‌ای موتور PMHS بوده است. ساختارهای تخت دارای برتری‌های نسبت به ساختارهای استوانه‌ای هستند که در مرجع [17] به تفصیل به آن پرداخته شده است. از جمله ویژگی‌های بارز ساختارهای تخت، امکان ساده ساخت آنها به صورت دو طرفه و یا چند طبقه می‌باشد که بسیار مناسب برای موتورهای هیبریدی خواهند بود.

در این رساله قصد بر این است تا موتور PMHS نوع تخت (شارمحوری) به عنوان ساختار جدیدی برای این نوع موتور، معرفی گردد و سپس به روش تحلیلی و عددی در شرایط حالت دائمی طراحی و مدل‌سازی شده و یک نمونه آزمایشی از آن ساخته شود.

فرآیند مطالعاتی در این رساله با جمع‌آوری اطلاعات و داده‌های نرم‌افزاری آغاز گشته و با طراحی و مدل‌سازی بخش‌های آهنربای دائم و هیسترزیس موتور ترکیبی در ساختار بدون شیار پایان یافته است. در واقع با اجرای این فرآیند داده‌های مربوط به پارامترهای مداری موتور استخراج و شبیه سازی ساختار مذکور برای موتور هیسترزیس آهنربای دائم شارمحوری در فضای سیمولینک نرم‌افزار متلب انجام می‌گیرد. سپس

^۱ Qian

با استفاده از نرم افزارهای اجزاء محدود و برقراری تزویج آن با محیط برنامه نویسی مانند Matlab، مدل عددی موتور ترکیبی به دست آمده و نتایج مورد تحلیل و بررسی قرار می‌گیرد. در فصل بعدی معرفی اجمالی از موتورهای هیسترزیس، آهنربای دائم و PMHS ارائه می‌گردد. در فصل^۳، تئوری عملکرد موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم نوع تخت تشریح شده و به روش تحلیلی مدل سازی و مدار معادل‌های آن‌ها استخراج می‌شوند. ساختار جدید ارائه شده در این رساله در فصل^۴: معرفی می‌گردد. در فصل^۵: به مدل سازی موتور PMHS به روش‌های تحلیلی و عددی و استخراج مدار معادل الکتریکی آن پرداخته می‌شود. روند طراحی موتور PMHS نوع تخت و ارائه الگوریتم طراحی آن در فصل^۶: آمده است. مشخصات موتور PMHS ساخته شده، در فصل^۷: ارائه شده و نتایج حاصل از آزمایشات آن با نتایج حاصل از پیاده‌سازی مدل‌های تحلیلی و عددی مقایسه می‌شود.

فصل ۲: معرفی موتور هیسترزیس، موتور آهنربای دائم و موتور ترکیبی هیسترزیس آهنربای دائم

۱-۲ - مقدمه

موتورهای سنکرون آهنربای دائم با جایگزینی آهنربای دائم به جای سیم پیچی تحریک در روتور، تعریف می‌شوند. این نوع موتورها دارای ساختاری با استاتور معمولی و روتوری از مغناطیس‌های دائم که بروی یک نگهدارنده استوار است، می‌باشند. چگالی توان بالا، بازده بالا و نگهداری آسان از جمله مزایای این نوع موتورها بشمار می‌آیند. چنانچه این موتورها مستقیماً به شبکه متصل شوند، گشتاور راهاندازی نخواهند داشت که این موضوع از معایب این نوع موتورها به حساب می‌آید. برای برطرف کردن این مشکل از میله‌های قفسه سنجابی تعییه شده در روتور استفاده می‌کنند. با این کار، موتور به صورت القایی راهاندازی می‌شود و

سپس در نزدیکی سرعت سنکرون چنانچه شرایط دینامیکی قسمت گردان اجازه دهد، سرعت موتور تحت تأثیر گشتاور تداخلی بین میدان‌های استاتور و رotor به مقدار سنکرون کشیده می‌شود. در سرعت سنکرون جریان القایی در میله‌ها صفر می‌شود.

مоторهای هیسترزیس در مدت زمان زیادی در کاربردهای توان-پایین استفاده می‌شدند. آن‌ها دارای ساختاری ساده شامل استاتور معمولی و رotorی از جنس ماده‌ای با خاصیت هیسترزیس بالا هستند. جریان راهاندازی پایین، عملکرد با نویز بسیار کم و گشتاور یکنواخت از لحظه راهاندازی تا سنکرونیزم از جمله مزیت‌های این نوع موتورها بشمار می‌آید. مotorهای هیسترزیس معمولی دارای معایبی از قرار جریان مغناطیس‌کنندگی بالا، بازده و ضریب توان پایین می‌باشند. همچنین، برخلاف مotorهای سنکرون، Motor هیسترزیس نقطه سنکرونیزم مشخصی ندارد و این امر باعث بروز نوسانات فرکانس پایینی حول سرعت سنکرون می‌شود.

چنانچه در هر ساختاری از Motor هیسترزیس بتوان رotor آن را به صورت قطب برجسته ساخت، بنابراین Motor گشتاور رلوکتانسی همانند Motor رلوکتانسی تولید خواهد کرد که با گشتاور هیسترزیس (ناشی از رینگ هیسترزیس) در سرعت سنکرون جمع خواهد شد. در هر سرعت زیر سرعت سنکرون، برجستگی Rotor تولید گشتاور ضربانی می‌کند. وقتی سرعت Rotor به سرعت سنکرون رسید، Rotor در یک موقعیت مشخص نسبت به میدان استاتور ثابت می‌شود. این موقعیت توسط محورهای برجستگی و گشتاور بار تعیین می‌گردد. نتیجتاً گشتاور ماکزیمم در سرعت سنکرون ترکیب گشتاور رلوکتانسی و گشتاور هیسترزیس خواهد شد که بیشتر از گشتاور Mator هیسترزیس ساده است. همین موضوع ایده‌ای برای ساخت Motor هیسترزیس هیبریدی گشت. اما ایجاد برجستگی بروی رینگ هیسترزیس دشواری‌های خاص خود را داشت و همچنین گشتاور رلوکتانسی حاصل قابل توجه نبود. لذا محققان بر آن شدند تا از آهنربای دائم در ترکیب با رینگ هیسترزیس صاف استفاده کنند که از آنجا Motor سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم مطرح شد.

۲-۲- معرفی موتور هیسترزیس

موتور هیسترزیس (پسماند) یک موتور سنکرون است که براساس پدیده هیسترزیس کار می‌کند. عموماً پدیده هیسترزیس در ماشین‌های الکتریکی باعث ایجاد تلفات می‌شود اما در موتور هیسترزیس این پدیده باعث ایجاد گشتاور الکترومغناطیسی می‌گردد. پدیده هیسترزیس، تأخیر فاز بین تأثیر میدان مغناطیسی بر ماده هیسترزیس و چگالی شار ناشی از آن می‌باشد. در حقیقت همین تأخیر فاز، گشتاور موتور هیسترزیس را که متناسب با سطح حلقه هیسترزیس و حجم روتور می‌باشد به وجود می‌آورد. موتورهای هیسترزیس برای اولین بار در سال ۱۹۱۷ توسط آقای اشتینمنتر توصیف شدند (در قالب فصلی از یک کتاب). روتور این موتورها از یک ماده با خاصیت هیسترزیس مغناطیسی قابل توجه (مثل آلیاژهای کبالت استیل) تشکیل می‌شود.

این موتورها که در توان‌های کمتر از یک اسب بخار کاربردهای زیادی پیدا کردند، از ویژگی‌های منحصر به‌فردی برخوردارند که از آن جمله می‌توان به ساختار ساده و مستحکم، مشخصه گشتاور سرعت ثابت، عملکرد بسیار نرم و بدون نویز و همچنین، جریان راهاندازی پایین اشاره کرد. این مشخصه‌های عملکردی، باعث توسعه کاربرد موتورهای هیسترزیس به‌ویژه در بسیاری از سیستم‌های سرعت بالا مانند سانتریفیوژ، ژیروسکوپ و... شده است. به‌حال راندمان و ضریب توان نسبتاً کم از معایب ذاتی موتورهای هیسترزیس بشمار می‌آیند که در بعضی از کاربردهای ویژه اینگونه موتورها به عنوان یک مشکل مطرح می‌شوند. از دیگر معایب موتورهای هیسترزیس، نوسان سرعت این موتورها حول سرعت سنکرون است که در پاره‌ای از موقع اتفاق می‌افتد و مدت زمان نسبتاً طولانی برای میرا شدن آن نیاز است. این پدیده به پدیده هانتینگ^۱ معروف است.

¹ Hunting

۲-۱-۲- اندواع ساختارهای موتور هیسترزیس

وجود کاربردهای متعدد و متفاوت برای موتورهای هیسترزیس باعث شده است که این موتورها در ساختارهای متعددی عرضه شوند. هر کدام از این ساختارها به لحاظ عملکرد و ملاحظات طراحی ویژگی‌های خاص خود را دارند که آنها را برای استفاده در کاربردهای خاص مناسب می‌کند. موتورهای هیسترزیس از نقطه نظر ساختار کلی به دو دسته موتورهای استوانه‌ای و موتورهای تخت (دیسکی) تقسیم می‌شوند.

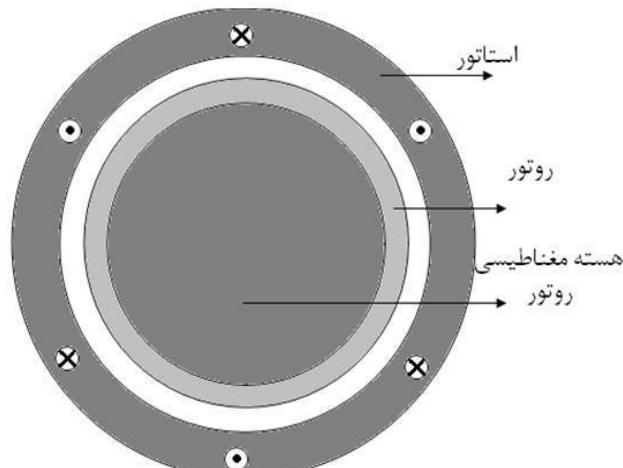
۲-۱-۱- ساختار موتور هیسترزیس استوانه‌ای

استاتور موتورهای هیسترزیس استوانه‌ای مشابه استاتور موتورهای القایی معمولی است که عمدتاً یک سیم پیچ آرمیچر سه‌فاز بروی آن پیچیده می‌شود. این موتورها یک روتور استوانه‌ای دارند که می‌تواند به طور کامل از مواد هیسترزیس ساخته شود و یا این که شامل یک رینگ هیسترزیس قرار گرفته روی یک نگهدارنده مغناطیسی و یا غیرمغناطیسی باشد. بر این اساس این موتورها به سه دسته تقسیم می‌شوند:

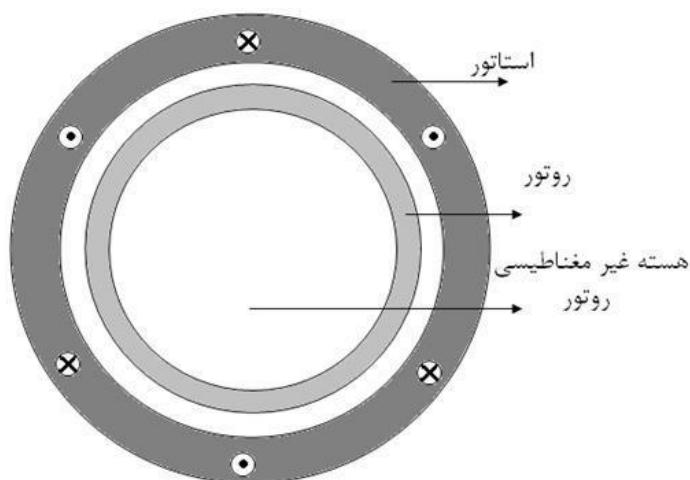
(۱) موتورهای هیسترزیس استوانه‌ای شارشاعی، که در آن‌ها روتور به صورت یکپارچه از مواد هیسترزیس ساخته می‌شود و یا اینکه یک رینگ هیسترزیس بروی نگهدارنده‌ای از جنس مواد مغناطیسی قرار می‌گیرد. در این نوع موتورها شار در روتور عمدتاً در راستای شعاعی می‌باشد (شکل ۱-۲).

(۲) موتورهای هیسترزیس استوانه‌ای شارمحیطی، که در آن‌ها یک رینگ هیسترزیس بروی نگهدارنده‌ای از جنس مواد غیرمغناطیسی قرار دارد. این ساختار ساده‌ترین و معمول‌ترین ساختار برای موتورهای هیسترزیس استوانه‌ای می‌باشد. در این نوع موتورها شار در روتور عمدتاً به صورت محیطی می‌باشد (شکل ۲-۲).

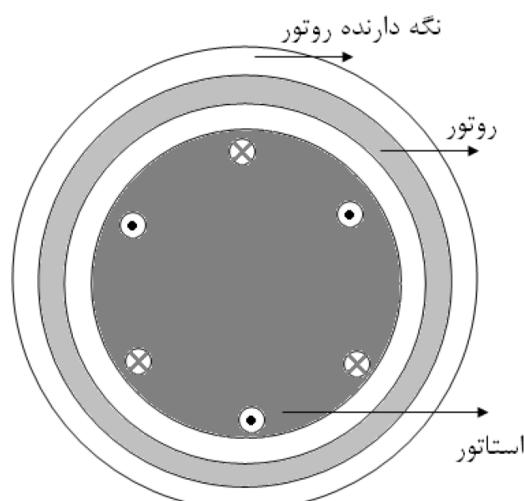
(۳) موتورهای هیسترزیس استوانه‌ای معکوس، که در آن‌ها روتور در قسمت بیرونی قرار گرفته و استاتور را در بر می‌گیرد. با طرح معکوس امکان ساخت موتورهای مینیاتوری با ممان اینرسی بالا وجود دارد که به طور گسترده‌ای در ژیروسکوپ‌ها مورد استفاده قرار می‌گیرد (شکل ۳-۲).



شکل ۲-۱: موتور هیسترزیس شارشعاعی



شکل ۲-۲: موتور هیسترزیس شارمحیطی

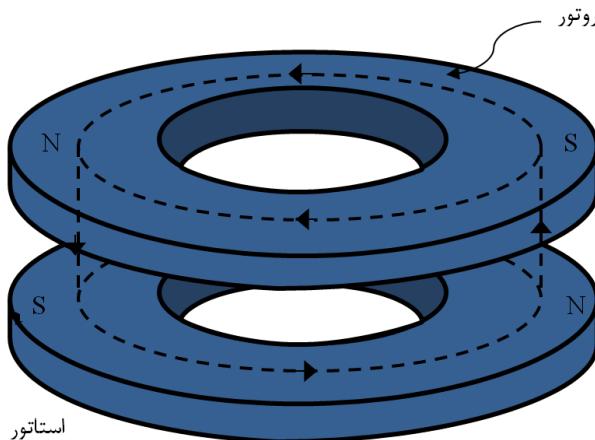


شکل ۲-۳: موتور هیسترزیس استوانه‌ای معکوس

۲-۱-۲- ساختار موتور هیسترزیس تخت

در حالیکه به نظر می‌رسد اولین ماشین الکتریکی ساخته شده ماشین نوع تخت فاراده باشد، ماشین‌های نوع تخت به خاطر ویژگی‌های خاص و منحصر به فرد در دهه‌های اخیر بسیار مورد توجه قرار گرفته‌اند. به علت کمتر بودن مواد هسته در ماشین‌های تخت، این ماشین‌ها دارای نسبت توان به وزن بالاتری در مقایسه با ماشین‌های استوانه‌ای هستند. یکی دیگر از مزایای ماشین تخت قابلیت تنظیم راحت فاصله هواپی است. اگرچه وجود نیروهای محوری متقابل بین استاتور و روتور یکی از معایب این موتورها است، مزایای دیگر این موتورها، آن‌ها را برای استفاده در کاربردهای خاص بسیار مناسب کرده است.

امروزه ماشین‌های نوع تخت آهنربای دائم بسیار شناخته شده هستند. امکان تغییر دادن مسیر شار در نوع تخت باعث شده است که موتورهای آهنربای دائم نوع تخت در ساختارهای متنوع عرضه شود. اما موتور هیسترزیس نوع تخت که برای اولین بار در دانشگاه صنعتی شاهروod مطرح گردید، بسیار کم مورد بررسی قرار گرفته است. در ساده‌ترین حالت، موتور هیسترزیس نوع تخت دارای استاتوری به صورت تخت است و روتور آن یک دیسک یکپارچه ساخته شده از ماده هیسترزیس می‌باشد. در صورتیکه روی روتور یک نگهدارنده از جنس فولاد سیلیکون دار یا هر ماده فرومغناطیس نرم قرار داشته باشد، شار عبوری از روتور کاملاً محوری است و در این حالت این موتور، موتور هیسترزیس نوع تخت شارمحوری نامیده می‌شود و در صورتیکه نگهدارنده وجود نداشته باشد و یا از یک ماده غیرمغناطیسی ساخته شده باشد، شار عبوری از روتور محیطی است. در این صورت موتور هیسترزیس نوع تخت را شارمحیطی می‌نامند. شکل ۴-۲ موتور هیسترزیس نوع تخت شارمحیطی و نحوه شکل قطب‌ها را در آن نشان می‌دهد.



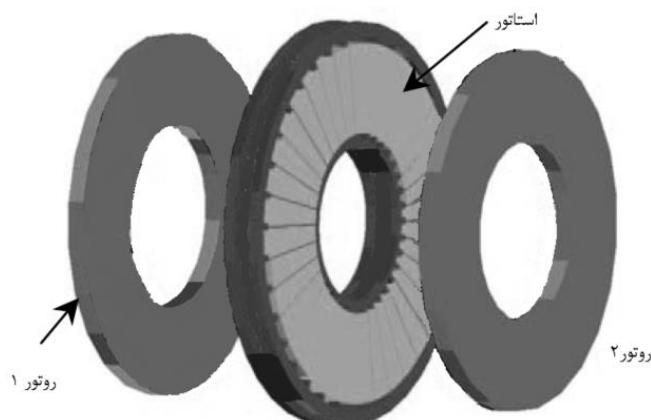
شکل ۲-۴: موتور هیسترزیس نوع تخت شارم‌محیطی و نحوه تشکیل قطب‌ها در آن

۱-۲-۱-۲-۲- دو ساختار جدید برای موتور هیسترزیس تخت [18]

الف) موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون هسته CDDHM^۱: با این ساختار، مزایا و برتری‌ها و خصوصیات منحصر به فرد این موتورها افزایش می‌یابد و امکان به کارگیری آنها در کاربردهای خاص با راندمان بالاتر فراهم می‌شود. در این طرح، ساختار ماشین با همه موتورهای معمول تفاوت اساسی دارد. به‌ویژه ساختارهای روتور و استاتور موتور متفاوت از ساختارهای نوع استوانه‌ای معمول و شناخته شده می‌باشند. روتور و استاتور طرح جدید به صورت مسطح هستند. به علاوه دو روتور در طرفین استاتور گشتاور الکترومغناطیسی لازم را تأمین می‌کنند. از مهمترین و جذاب‌ترین ویژگی‌های این موتور جدید، هسته غیرآهنی آن است که این خود می‌تواند مزیت‌های زیادی را برای این موتور در بر داشته باشد.

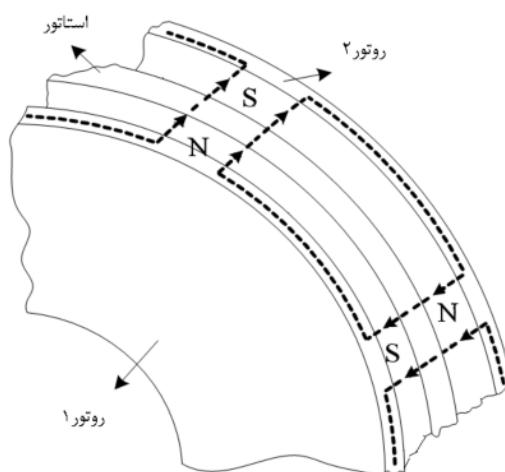
مشخصه عمدۀ این موتور این است که دارای استاتور تخت بوده و دو روتور به صورت دیسک در دو طرف استاتور قرار گرفته‌اند. سیم‌پیچی‌های استاتور روی هم و در یک ماده غیرمغناطیسی به صورت سینوسی توزیع می‌شود. شکل ۲-۵ ساختار این موتور را به صورت سه‌بعدی نشان می‌دهد. همان‌طور که در شکل مشخص است دو روتور در دو طرف استاتور قرار دارند که از یک ماده با مشخصه هیسترزیس مناسب ساخته شده‌اند.

^۱ Coreless Dual Disc Hysteresis Motor



شکل ۵-۲: ساختار موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون هسته

مسیر شار در این موتور با ساختارهای معمول این تفاوت را دارد که شار به صورت محوری استاتور و فاصله هوایی را طی کرده و به صورت محیطی روتورها را دور می‌زند. مسیر شار در این موتور در شکل ۶-۲ نشان داده شده است.



شکل ۶-۲: مسیر شار در موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون هسته

همانگونه که در شکل ۶-۲ دیده می‌شود، مسیر شار در استاتور ماشین بدون هسته به گونه‌ای است که به لحاظ تئوری نیازی به یوغ استاتور نیست. به این معنی که چون شار مسیر خود را در استاتور به صورت محوری می‌بندد می‌توان حتی هسته آهنی در استاتور را کاملاً حذف کرد. بدیهی است این کار منجر به فاصله هوایی بزرگتر و بالا رفتن جریان مغناطیس کنندگی می‌شود ولی عدم وجود هسته مزایایی را برای

ساختار جدید نسبت به ساختارهای قبلی به وجود می‌آورد. عدم وجود هسته باعث قابلیت‌های بیشتری از جمله حذف تلفات آهن استاتور در ساختار می‌گردد که معایب آنرا برای کاربردهای خاص پوشش می‌دهد. باید توجه داشت که به علت عدم وجود یوگ استاتور نمی‌توان از نحوه سیم‌پیچی تروئیدال استفاده کرد بلکه در این طرح از سیم‌پیچی روی هم استفاده شده است. به‌طور کلی مزایای زیر را می‌توان برای موتور CDDHM متصور شد.

(۱) به علت وجود دو روتور، گشتاور الکترومغناطیسی از هر کدام از روتورها به طور مجزا به محور موتور اعمال می‌شود و این امر باعث توزیع نیروی محرک در طول محور موتور، و متعاقباً پایداری مکانیکی بهتر این نوع موتور می‌شود.

(۲) عدم وجود هسته مغناطیسی که خود مزیت‌های زیر را ایجاد می‌کند:

- عدم وجود تلفات هسته اعم از تلفات جریان گردابی و تلفات هیسترزیس هسته، باعث بالاتر رفتن بازده و چگالی توان به وزن در این موتورها می‌شود.

- عدم نیاز به هسته فولادی در استاتور امکان استفاده از انواع مواد غیرمغناطیسی ارزان‌تر

- به جای هسته آهنی معمول مورد استفاده در ماشین‌های متداول را به وجود می‌آورد.

- در کاربردهای سرعت بالا به منبع تغذیه فرکانس بالا نیاز است ولی به علت وجود هسته

- غیرآهنی در این موتور به مواد هسته فرکانس بالا نیاز نیست. توجه شود که ساخت مواد هسته با فرکانس کاری زیاد نیاز به فناوری بالایی دارد و این فناوری در صورت وجود در انحصار کشورهای محدودی است.

- سبک‌تر بودن ماشین برای کاربردهایی مثل صنایع هوا و فضا که در آنها وزن کم از اهمیت

- زیادی برخوردار است از خصوصیات منحصر به فرد دیگر این موتورها می‌تواند باشد.

- استاتور هدایت گرمایی بهتری نسبت به موتورهای هسته‌دار دارد.

- به علت نبودن تلفات هسته در این موتورها، ماشین کمتر گرم می‌شود و گرمای ایجاد شده

- در موتور فقط ناشی از تلفات مسی است.

در دماهای بالا خواص مغناطیسی هسته تغییر می‌کند و باعث عوض شدن مشخصه

مغناطیسی و الکتریکی موتورها می‌شود. به علت عدم وجود هسته مغناطیسی در موتور

جدید مشخصه‌های این ماشین در دماهای بالا به طور قطع کمتر تغییر می‌کند.

ب) موتور هیسترزیس نوع تخت دو روتوره بدون شیار SDDHM¹: این موتور یک ساختار جدید دیگر

برای موتور هیسترزیس است با توجه به نحوه عملکرد ویژه می‌توان از آن در کاربردهای بسیاری استفاده

کرد. ساخت ماشین با این ساختار جدید در مقایسه با دیگر ساختارهای معرفی شده بسیار ساده و کم هزینه

می‌باشد. علاوه بر این بهدلیل حداکثر استفاده از فضای سیم‌پیچی‌ها، این موتورها می‌توانند دارای راندمان

بسیار بالایی باشند. نحوه سیم‌پیچی و ساختار منحصر به فرد آن باعث کاهش قابل توجه طول سیم‌پیچی

نسبت به انواع دیگر سیم‌پیچی‌ها می‌شود که این خود منجر به کم شدن مقاومت سیم‌پیچی استاتور و

کاهش تلفات اهمی می‌گردد. همچنین پراکندگی شار کله سیم‌ها در این موتورها بسیار کمتر از دیگر

ساختارها می‌باشد. بدین ترتیب می‌توان با استفاده از این ساختار، موتورهای با راندمان و چگالی توان به وزن

بالاتر را ساخت. در این ساختار جدید، استاتور از ورق یکپارچه فولاد سیلیکون روی هم پیچیده شده تشکیل

شده است. این ورق رول شده را می‌توان به سهولت و با ابزارهای ساده بدون نیاز به برش‌های خاص که برای

ساخت موتورهای الکتریکی معمولاً با هزینه‌های سنگین نیاز است به عنوان استاتور بکار گرفت. شاید

مهمنترین و قابل توجه ترین مشخصه این موتورها امکان استفاده از سیم‌پیچی‌های تروئیdal قرار گرفته روی

هسته‌های استاتور باشد. علاوه بر این که ساخت استاتور این ماشین‌ها ساده‌تر و کم هزینه‌تر می‌باشد پرسه

سیم‌پیچی نیز بهدلیل هسته استاتور بدون شیار بسیار ساده‌تر می‌شود. همچنین عدم وجود شیارها تبادل

گرمایی بهتری را برای سیم‌پیچی‌ها فراهم می‌کند و این نیز از جمله مزیت‌های منحصر به فرد ساختار جدید

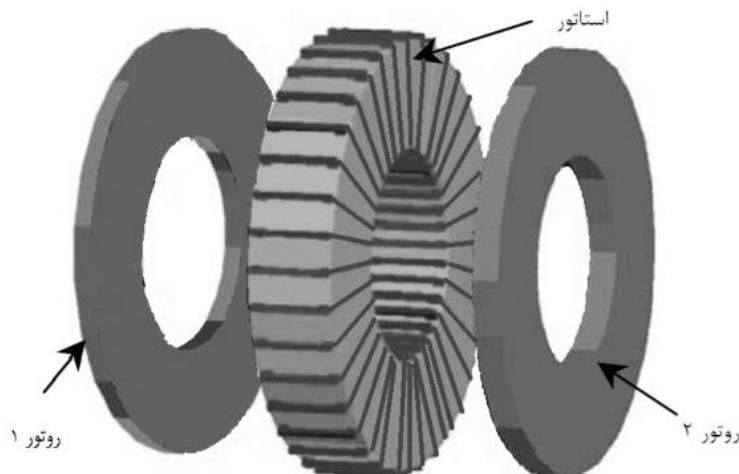
است. از دیگر ویژگی‌های بسیار شاخص این چنین ماشین‌هایی می‌توان به این نکته اشاره کرد که این

ماشین‌ها را می‌توان و حتی بسیار بهتر خواهد بود تا در چند لایه با تعداد روتورها و استاتورهای متعدد

ساخت. ماشین ارائه شده در اینجا نیز دارای یک استاتور و دو روتور می‌باشد، حال آنکه ساختارهای چند

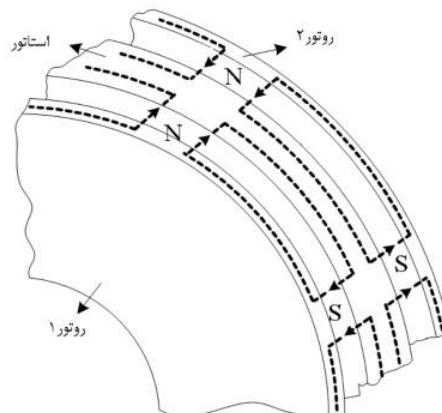
¹ Slotless Dual Disc Hysteresis Motor

لایه‌ای در ماشین‌های استوانه‌ای به علت عدم امکان ساخت آسان، معمول نیست. همچنین وجود دو دیسک در رotor باعث می‌شود که موتور جدید به لحاظ مکانیکی پایداری مناسب‌تری داشته باشد. شکل ۷-۲ نمای سه‌بعدی استاتور و رotor این موتور را نشان می‌دهد. لازم به ذکر است که دو دیسک رotor می‌توانند روی یاتاقان‌های مشترک و یا غیر مشترک سوار شوند و با هم و یا مستقل از هم گردش کنند.



شکل ۷-۲: ساختار موتور هیسترزیس نوع تخت دو رotorه بدون شیار

سیم‌پیچی‌های استاتور موتور هیسترزیس تخت دو رotorه بدون شیار به صورت حلقی با اتصالات پشت‌به‌پشت هستند. این نوع سیم‌پیچی این امکان را فراهم می‌آورد که شارم‌محوری فاصله هوایی مسیر خود را از داخل استاتور و رotorها به صورت محیطی بینند. شکل ۸-۲ به خوبی این موضوع را نمایش می‌دهد.



شکل ۸-۲: مسیر شار در موتور هیسترزیس نوع تخت دو رotorه بدون شیار

چون مسیر شار در این موتور به نحوی است که شار دو روتور در استاتور با هم جمع می‌شوند وجود یوغ در استاتور این توپولوژی الزامی است. به‌حال ساختار این موتور به گونه‌ای است که می‌توان استاتور را بدون شiar ساخت. سیم‌پیچی‌ها به صورت حلقوی پیچیده می‌شوند و تمام سطح استاتور را می‌پوشانند. این‌گونه سیم‌پیچی باعث کوتاه شدن کله سیم‌ها و صرفه‌جویی در میزان سیم مصرفی و کاهش قابل توجه تلفات مس و بهبود راندمان می‌شود. کاهش میزان مس استفاده شده در این موتور و همچنین راندمان بالاتر به صورت چشمگیری نسبت توان به وزن موتور را افزایش می‌دهد. در واقع بدون شiar بودن استاتور یکی از ویژگی‌های ممتاز این موتور محسوب می‌شود. سیم‌پیچی‌ها در این ساختار درون شiar قرار ندارند و روی سطح استاتور قرار می‌گیرند. از این رو تبادل گرمایی سیم‌پیچی‌ها بهتر انجام می‌گیرد به طوریکه می‌توان چگالی جریان هادی‌ها را در این موتور نسبت به موتور شiarدار به میزان قابل توجهی بالاتر انتخاب کرد و متعاقباً می‌توان نسبت توان به وزن بالاتری در مقایسه با ساختار شiarدار به دست آورد. با توجه به عدم وجود شiar در این موتور، راکتانس پراکندگی فاقد مؤلفه پراکندگی شiar می‌باشد. اگر بخواهیم برای ماشین بدون شiar معایبی را مطرح کنیم شاید بتوان به فاصله هوایی نسبتاً بزرگ و بنابراین راکتانس مغناطیسی کننده کوچک و ضریب توان پائین آن اشاره کرد. البته این عیب موتور را می‌توان با دقت در ساخت و در حد امکان کاهش فاصله هوایی و همچنین استفاده از جبران کننده خازنی تا حدودی اصلاح نمود. به‌حال با وجود این عیب که کم و بیش در ماشین‌های تخت وجود دارد، مزایای زیاد این موتور معایب آن را در کاربردهای خاص پوشش می‌دهد. از طرفی یکی از معایب عمدۀ موتورهای شiarدار وجود هارمونیک‌های ناشی از شiar در میدان‌های مغناطیسی فاصله هوایی است که منجر به گشتاور ضربانی، تلفات فرکانس بالا در روتور و نویز صوتی می‌شود. بنابراین عدم وجود شiar در موتور معرفی شده معضلات فوق را به طور زیاد مرتفع می‌کند. به طور کلی مزایای زیر را برای موتور هیسترزیس تخت دو روتوره بدون شiar می‌توان متصور شد.

(۱) کله سیم‌ها به طور قابل ملاحظه‌ای در این موتور کوتاه شده‌اند که این خود مزایای زیر را به‌دلیل:

دارد:

- کاهش تلفات مسی و به طبع آن افزایش راندمان

- کاهش میزان مس مصرفی در موتور که منجر به کاهش هزینه ساخت موتور کاهش وزن تمام شده موتور می‌شود.
 - کاهش راکتانس پراکندگی ناشی از کله سیم‌ها
- (۲) استاتور در این موتور بدون شیار است که مزایای زیر را در بر دارد:
- ساخت استاتور موتورهای تخت به دلیل مشکلات ساخت مربوط به شیارها بسیار مشکل و هزینه‌بر است. توجه شود که امکان پانچ ورق‌های رول شده وجود ندارد. حال آنکه استاتور موتور جدید فاقد شیار و مشکلات ساخت آن می‌باشد. در حقیقت استاتور بسیار ساده، یک ورق رول شده می‌باشد و بدین ترتیب هزینه ساخت آن در مقایسه با ساخت نوع شیاردار بسیار ناچیز است.
 - عدم وجود شیار باعث می‌شود که سیم‌پیچی‌ها ببروی سطح استاتور قرار گیرند که این موضوع تبادل حرارتی را برای سیم‌پیچی‌ها آسان می‌سازد. تبادل حرارتی مناسب امکان استفاده از سیم با چگالی بالاتر را به وجود می‌آورد که این موضوع امکان صرفه‌جویی بیشتر در مس را فراهم می‌کند.
 - با ساختار استاتور و سیم‌پیچی بکار رفته در این ماشین موضوع هارمونیک‌های شیار تقریباً منتفی است. بنابراین تلفات فرکانس بالا در رotor، گشتاور ضربانی و نویز صوتی در این ماشین‌ها کاهش می‌یابد.
- (۳) در این ماشین دو رotor در طریفین استاتور قرار می‌گیرند و بدین ترتیب ضمن استفاده ایده‌آل از فضا و نیروی محرکه مغناطیسی استاتور، تعادل مناسب سیستم گردان فراهم می‌گردد. ضمن اینکه این ماشین‌ها را با تعداد لایه‌های بیشتر نیز می‌توان ساخت.

۳-۲- مروری بر مهم‌ترین مراجع پیرامون تحلیل ماشین‌های هیسترزیس

در این بخش به مروری کوتاه بر مهم‌ترین تحقیقات انجام گرفته در مورد موتورهای هیسترزیس پرداخته می‌شود.

ایده اصلی استفاده از پدیده هیسترزیس برای تولید گشتاور در موتور، توسط اشتینمتر^۱ در سال ۱۹۰۸ میلادی مطرح شد و در سال ۱۹۱۷ در قالب یک فصل از کتاب منتشر شد [19]. اما بهدلیل اینکه تئوری آن به شکل ضعیفی ارائه گردید، مورد استقبال قرار نگرفت. او بیان کرد که استاتور موتور هیسترزیس همانند ماشین القایی بوده اما روتور آن از جنس ماده‌ای با خاصیت هیسترزیس مناسب و به صورت یکپارچه است. چنانچه میدان دوار استاتور سطح روتور را جاروب کند، طبق خاصیت هیسترزیس، میدان به وجود آمده در روتور مقداری از میدان استاتور عقب می‌افتد که همین اختلاف زاویه باعث تولید گشتاور می‌شود. همچنین وی دریافت که این موتور دارای معایبی از جمله بازده و ضریب توان پایینی می‌باشد. چندین سال بعد، بررسی‌ها و آزمایشات چاپ نشده‌ای توسط شرکت جنرال الکتریک بر روی این موتور جدید انجام شد که مزایای منحصر به فردی از آن را معرفی کرد. از آن به بعد این تئوری مورد توجه بسیاری از پژوهشگران قرار گرفت.

تییر^۲ در سال ۱۹۴۰ مطالعاتی بر روی موتور هیسترزیس نوع استوانه‌ای انجام داد [20]. وی نشان داد که گشتاور این موتور از حالت سکون تا رسیدن به سرعت سنکرون، متناسب با حجم ماده هیسترزیس روتور و همچنین مساحت حلقه هیسترزیس آن است (با صرفه نظر کردن از جریان گردابی). هنگامی که سرعت موتور به سرعت سنکرون می‌رسد، همانند موتور سنکرون آهنربای دائم عمل خواهد کرد. اما بهدلیل اینکه قطب‌های روتور مکان مشخصی ندارند، با وجود آمدن هر اغتشاشی ممکن است سرعت موتور حول سرعت سنکرون نوسان کند که به این پدیده هانتینگ و یا فلاوتر^۳ می‌گویند. او همچنین تأثیر هارمونیک‌ها را نیز بر

¹ Steinmetz

² Teare

³ Flutter

رفتار موتور بررسی کرد و نشان داد که وجود هارمونیک در میدان دور استاتور باعث تغییر شکل حلقه هیسترزیس و در نتیجه کاهش گشتاور خواهد شد. چنانچه حذف هارمونیک‌ها مقدور نباشد، افزایش نفوذپذیری مغناطیسی ماده روتور می‌تواند تا حدودی تأثیرات منفی هارمونیک‌ها را جبران کند.

تا سال ۱۹۴۷ تنها کاربرد موتورهای هیسترزیس در ساعتهایی با رنج توان خروجی ۵ تا ۱۰ میلیوات بود. توان ورودی این ساعتها در حدود ۲ تا ۳ وات بوده و این یعنی بازده موتور در بهترین حالت $5/0$ درصد و در بدترین حالت $16/0$ درصد بوده است. بنابراین ساخت موتور هیسترزیس در اندازه‌های بزرگتر به هیچ عنوان صرفه اقتصادی نداشت. روترز^۱ تغییری در ساختار استاتور موتور هیسترزیس داد که موجب شد تا بازده این موتور به بیش از ۷۳ درصد برسد [21]. او همچنین با توسعه روش خود توانست موتوری با بازده حدود ۸۰ درصد بسازد. روترز دریافت که وجود شیار با دهانه باز در استاتور موجب نوسان‌هایی در توزیع شار فاصله هوایی می‌شود. این نوسان‌ها باعث به وجود آمدن تلفات پارازیتیک می‌شود. توان تلفی ناشی از تلفات پارازیتیک در ساختارهای استاتور با دهانهٔ شیار باز، بخش اعظمی از توان ورودی را تشکیل می‌دهد. همین امر موجب پایین آمدن بازده موتورهای هیسترزیس می‌شود. در ساختارهای قدیمی برای کاهش تلفات پارازیتیک ناشی از دهانه باز شیار، فاصلهٔ هوایی را افزایش می‌دادند. این کار باعث می‌شد تا جریان شاخه مغناطیسی کنندگی و همچنین تلفات مسی افزایش یابد. روترز با ساخت استاتوری با دهانهٔ شیار بسته، توانست تلفات پارازیتیک را کاهش داده و بازده این موتورها را تا حد زیادی بهبود بخشد تا ساخت آنها در اندازه بزرگتر صرفه اقتصادی داشته باشد. همچنین او مدعی شد که این ساختار باعث میرایی هرچه بیشتر نوسانات حول سرعت سنکرون می‌شود. بستن دهانه شیارهای استاتور موجب افزایش شار پراکندگی سیم‌پیچی‌های استاتور و از آنجا کاهش ضریب توان و تأثیرات نامطلوب دیگری در رفتار ماشین‌های سنکرون و آسنکرون رایج می‌شود. اما در مورد موتور هیسترزیس، مزایای بستن شیار به قدری ارزشمند است که می‌توان از معایب آن چشم‌پوشی کرد. روترز با بررسی موتورهای هیسترزیس ساخته شده از مواد مختلف دارای خاصیت هیسترزیس دریافت که چنانچه اجازه داده شود تا موتور در حالت بی‌بار به سرعت سنکرون

^۱ Roters

بررسد و سپس بارگذاری انجام شود، نسبت به حالتیکه تحتبار راهاندازی شود ماکزیمم گشتاور بیشتری را در سرعت سنکرون تولید خواهد کرد. وی همچنین با انجام آزمایشاتی نشان داد که افزایش ولتاژ و یا جریان موتور هیسترزیس موجب کاهش تلفات مسی و افزایش ماکزیمم گشتاور در سرعت سنکرون می‌شود.

کوپلند^۱ و سلمون^۲ مطالعات خود را در مورد موتور هیسترزیس در سه مقاله [22], [23] و [24] در سال‌های ۱۹۶۳، ۱۹۶۴ و ۱۹۶۹ منتشر کردند. در [22]، یک موتور هیسترزیس استوانه‌ای نوع شارشعاعی با ساختار استاتور شیاربسته مورد مطالعه قرار گرفت. آن‌ها با درنظرگرفتن فرضیات ساده‌کننده‌ای از جمله صرفنظر کردن از جریان‌های گردابی و همچنین تقریب حلقه هیسترزیس با یک متوازی‌الاضلاع، توانستند مدار معادلی برای موتور هیسترزیس ارائه کنند. سپس، رابطه گشتاور ماشین را به‌دست آورده و نشان دادند که نتایج آزمایشات عملی و نتایج حاصل از مدار معادل تطبیق بسیار مناسبی دارند. آن‌ها همچنین دریافتند اگر پس از اینکه روتور مسیر حلقه هیسترزیس خود را طی کرد و موتور به حالت دائمی رسید ولتاژ ورودی استاتور کاهش یابد، بازده و ضریب توان ماشین بهبود می‌یابد، در حالیکه با این کار گشتاور موتور نیز کاهش خواهد یافت. بنابراین باید نقطه بهینه‌ای وجود داشته باشد که در آن مصالحه‌ای بین ضریب توان و بازده با گشتاور انجام شده باشد.

کوپلند و سلمون در [23]، یک موتور هیسترزیس استوانه‌ای نوع شارمحیطی با ساختار استاتور شیاربسته را مورد مطالعه قرار دادند. همانند [22]، آن‌ها با درنظرگرفتن فرضیات ساده‌کننده‌ای از جمله صرفنظر کردن از جریان‌های گردابی و همچنین تقریب حلقه هیسترزیس با یک متوازی‌الاضلاع، توانستند مدار معادلی برای موتور هیسترزیس استوانه‌ای نوع شارمحیطی به‌دست بیاورند و دریافتند که تحلیل این دو نوع موتور بسیار مشابه یکدیگر است به‌جز در موارد جزئی، که باید در طراحی‌ها مورد توجه قرار گیرد. همچنین، رابطه گشتاور ماشین را به‌دست آورده و نشان دادند که نتایج آزمایشات عملی و نتایج حاصل از مدار معادل تطبیق بسیار مناسبی دارند.

¹ Copeland

² Slemmon

در [24]، رحمان^۱ با همکاری کوپلند و سلمون به بررسی تلفات پارازیتیک در موتورهای هیسترزیس پرداختند. آن‌ها توانستند روابطی برای تلفات پارازیتیک نیروی محرکه مغناطیسی و تلفات پارازیتیک شار به دست آورند.

همچنین رحمان سال ۱۹۷۱ در کاری مشابه با [22] یک مدل تحلیلی جامع برای موتور هیسترزیس نوع استوانه‌ای در دو حالت سنکرون و آسنکرون ارائه داد [25].

کانیسترا^۲ و سایلوس^۳ در سال ۱۹۸۷ دو موتور هیسترزیس استوانه‌ای نوع شارمحيطی و شارشعاعی را مورد بررسی قرار دادند [26]. آن‌ها با مدل‌سازی منحنی مشخصه مغناطیسی روتور با استفاده از تقریب متوازی الاضلاع، مدار معادل موتورهای هیسترزیس مذکور در سرعت سنکرون را به دست آورند. در این مدار معادل تلفات پارازیتیک ناشی از هارمونیک‌های نیروی محرکه مغناطیسی فاصله هوایی نیز در نظر گرفته شده است. سپس رابطه گشتاور موتور و همچنین پارامترهای مدار معادل موتور را به دست آورند. آن‌ها با بررسی و تحلیل موتور نوع شارشعاعی دریافتند که مشخصه مغناطیس دائم ماده سازنده رینگ روتور هیسترزیس با بازده یک موتور القایی معمول قابل مقایسه گردد. بازده موتور هیسترزیس با استفاده از آلیاژ نیکل و همچنین استفاده از آلیاژ کبالت-استیل در ساخت رینگ روتور، بسیار پایین می‌آید. مؤثرترین پارامتر برروی بازده، مقاومت الکتریکی رینگ روتور است. آن‌ها نشان دادند که با افزایش ضخامت رینگ هیسترزیس، گشتاور و بازده موتور افزایش می‌یابد. همچنین با افزایش نسبت طول روتور به گام قطب گشتاور کاهش یافته اما بازده بهبود می‌یابد ولی در یک نسبت طول به گام ثابت، با افزایش طول، بازده کاهش پیدا می‌کند.

^۱ Rahman

^۲ Cannistra

^۳ Sylos

ظاهر^۱ در سال ۱۹۹۰ با استفاده از معادلات ماکسول به محاسبه توزیع میدان الکترومغناطیسی در موتور هیسترزیس استوانه‌ای نوع شارمحيطی در سرعت سنکرون پرداخت [27]. در این محاسبات از تقریب بیضی مایل برای مشخصه مغناطیسی رینگ روتور استفاده شده و همچنین خاصیت هیسترزیس رینگ روتور و هارمونیک‌های نیروی محرکه مغناطیسی فاصله هوایی نیز در نظر گرفته شده است. وی رابطه گشتاور موتور هیسترزیس را به دست آورده و سپس با استفاده از یک روش اصولی مورد ارزیابی قرار داده است. در این روش اثر هارمونیک‌ها و پارامترهای مغناطیسی نیز لحاظ شده است که دقت بسیار بالایی دارد.

اسچیبر^۲ در سال ۱۹۷۵ یک مدل ساده از موتور هیسترزیس را معرفی و مورد بررسی قرار داد [28]. تحلیل میدان به کمک تنسور تنش ماکسول انجام شده است. رویکرد پیشنهادی در این مقاله دید عمیق‌تری نسبت به منشأ گشتاور آسنکرون در روتور و فرآیند تبادل توان بین استاتور و روتور فراهم می‌آورد. در این مقاله منحنی هیسترزیس ماده روتور با بیضی تقریب زده شده است که در حالت عملکرد دائمی قابل قبول می‌باشد.

رحمان در سال ۱۹۸۰ موتور هیسترزیس استوانه‌ای از نوع شارمحيطی چندفاز را مورد مطالعه قرار داد [29]. وی با انجام یک تحلیل میدان جامع برای این موتور در سرعت‌های پایین‌تر از سرعت سنکرون، توانست معادلات میدان را برای فاصله هوایی و رینگ هیسترزیس موتور به دست آورد. در این تحلیل از هر دو تقریب بیضی و متوازی‌الاضلاع استفاده شده است (این کار با استفاده از نفوذپذیری مختلط^۳ انجام شده است [30]). همچنین روابط مربوط به توان فاصله هوایی و توان تلف شده در سرعت‌های پایین‌تر از سرعت سنکرون نیز به دست آمده است.

ایشیکاوا^۴ و کاتائوکا^۱ در سال ۱۹۸۱ به تحلیل موتور هیسترزیس نوع تخت پرداختند [31]. این تحلیل در شرایط گشتاور ماکزیمم در سرعت سنکرون انجام گرفته است. آن‌ها توانستند توزیع چگالی شار را در

¹ Zaher

² Schieber

³ Complex Permeability

⁴ Ishikawa

موتور هیسترزیس نوع تخت به دست آورند. همچنین نشان دادند که توزیع چگالی شار در موتور هیسترزیس تخت از نوع شارمحوری، درست همانند توزیع چگالی شار موتور هیسترزیس استوانه‌ای از نوع شارشعاعی است. با استفاده از قانون مداری آمپر، مدار معادل موتور هیسترزیس تخت شارمحوری به دست آمد و با مدار معادل موتور هیسترزیس استوانه‌ای شارشعاعی، از نظر امپدانس معادل، مقایسه گشت و نتیجه شد که با تغییری در ساختار این موتورها، مدار معادل آنها یکسان خواهد شد. همچنین، آن‌ها با توجه به اینکه توزیع چگالی شار در دیسک روتور در راستای شعاع یکنواخت نیست، دریافتند اگر شعاع متوسط روتور برابر با شعاعی باشد که در آن چگالی شار مغناطیسی بیشینه می‌شود، آنگاه چگالی حجمی توان خروجی موتور ماکزیمم خواهد شد.

عیب اصلی موتور هیسترزیس این است که نسبت اندازه به توان خروجی آن بسیار بزرگ است. برای برطرف کردن این مشکل دو روش ارائه شده است. روش اول توسط پیرف در سال ۱۹۵۹ پیشنهاد شد [32]. وی با ترکیب آهنربای دائم با ماده هیسترزیس ساختار جدیدی برای روتور ارائه کرد. در این ماشین گشتاور کل در سرعت سنکرون از مجموع گشتاورهای ناشی از وجود آهنربای دائم و ماده هیسترزیس به دست می‌آید. روش دوم توسط پاپس^۱ در سال ۱۹۵۹ ارائه شد [33]. در این روش رینگ هیسترزیس استفاده شده در موتور هیسترزیس استوانه‌ای، به جای یکپارچه بودن از کنار هم قرار دادن چند قطعه^۲ خمیده جدا از هم^۳ ساخته می‌شود.

واکوئی^۴ در سال ۱۹۷۸ به بررسی دقیق ساختار ارائه شده توسط پاپس پرداخت [1]. وی دریافت که نفوذپذیری روتور معمولی (بدون شکاف) در راستای شعاعی و محیطی یکسان بوده و با همان رابطه نفوذپذیری مختلط قابل بیان است، اما در روتورهای دارای شکاف، نفوذپذیری در راستای شعاع تغییر نمی‌کند اما در راستای محیط با عبارت متفاوتی بیان خواهد شد. همچنین شدت میدان مغناطیسی در راستای محیطی در روتور دارای شکاف، بسیار بزرگتر از روتورهای بدون شکاف است. قانون مداری آمپر و

¹ Kataoka

² Papst

³ Split Bow-Shaped

⁴ Wakui

امپدانس معادل، دو روش عمدۀ برای به‌دست آوردن مدار معادل می‌باشند. واکوئی با استفاده از روش قانون مداری آمپر، مدار معادل موتور هیسترزیس استوانه‌ای دارای شکاف را به‌دست آورد. وی با محاسبه گشتاور موتور به این نتیجه رسید که موتور هیسترزیس دارای شکاف، گشتاور واکنشی^۱ (ناشی از برجستگی قطب‌ها) تولید می‌کند که باعث افزایش ماقریزم گشتاور در سرعت سنکرون می‌شود. همچنین این موتور نسبت به موتورهای هیسترزیس معمولی دارای ضریب توان، بازده و شرایط راهاندازی بهتری می‌باشد. افزایش عمق و عرض شکاف موجب افزایش گشتاور رلوکتانسی می‌شود.

واکوئی در سال ۱۹۷۳ در [34] هم به صورت تئوری و هم به کمک آزمایش حلقه هیسترزیس معادل تولید شده توسط مؤلفه اصلی و دو یا تعداد بیشتری از مؤلفه‌های هارمونیکی میدان مغناطیسی مورد بررسی قرار داد. با هدف مشخص کردن مشخصات عملکردی موتور هیسترزیس، مشخصات حلقه هیسترزیس معادل بر حسب سطح حلقه هیسترزیس، نفوذپذیری نرمال شده و زاویه هیسترزیس بیان شده است. تحلیل ارائه شده در این مقاله برای بررسی مشخصات عملکردی یک موتور هیسترزیس سرعت متغیر که توسط یک اینورتر با شکل موج ولتاژ مربعی تغذیه می‌شود مفید است.

کاجیتا^۲ در سال ۱۹۷۶ [35]، اثر هارمونیک سوم نیروی محرکه مغناطیسی ناشی از عدم توزیع سینوسی سیم‌پیچ‌های استاتور و ریپل دندانه‌های استاتور را در رفتار موتور هیسترزیس مورد بررسی قرار داد. در صورت وجود هارمونیک سوم در نیروی محرکه مغناطیسی، حلقه هیسترزیس تبدیل به یک حلقه باریک با مساحت کمتر و با ضریب نفوذپذیری مغناطیسی بیشتر می‌شود. وی نشان داد که صرف نظر کردن از اثر هارمونیک سوم نیروی محرکه مغناطیسی، خطای محاسباتی بسیار زیادی را موجب می‌شود چراکه توان خروجی ناشی از مؤلفه اصلی نیروی محرکه مغناطیسی، به‌دلیل وجود گشتاور معکوس تولید شده توسط هارمونیک سوم نیروی محرکه مغناطیسی، کاهش چشمگیری می‌یابد. به علاوه، ضریب توان موتور نیز در صورت وجود هارمونیک سوم بدتر شده و از آنجا جریان مغناطیسی‌کنندگی نیز کاهش می‌یابد.

¹ Reaction Torque

² Kajita

کاتاواکا^۱ و همکاران در سال ۱۹۸۲ [36]، به بررسی اثرات تحریک اضافی کوتاه مدت در رفتار موتور هیسترزیس پرداختند. حالت مغناطیسی ماده هیسترزیس روتور زمانی که ولتاژ استاتور افزایش یابد و سپس به مقدار نامی خود برگرد تغییر خواهد کرد. آن‌ها با ارائه روشی برای تحلیل این تغییرات در حالت مغناطیسی ماده هیسترزیس روتور بیان کردند که عملکرد روتور تحت انجام این تغییرات بسیار بهبود می‌یابد. لازم به ذکر است که در این روش از تقریب بیضی مایل برای حلقه هیسترزیس ماده روتور استفاده شده است. آن‌ها نشان دادند که با انجام تحریک بیش از حد موتور هیسترزیس، بازده و ضریب توان موتور افزایش چشمگیری خواهد یافت و همچنین جریان موتور نیز کاهش قابل توجهی پیدا می‌کند.

اوکلی در سال ۱۹۷۸ در [37] بیان کرد که تحریک اضافی کوتاه مدت موتور هیسترزیس منجر به کاهش جریان استاتور و افزایش گشتاور ماکریم در سرعت سنکرون می‌شود. درباره مفهوم فیزیکی این پدیده به اختصار بحث و مدار معادل تجربی همراه با ولتاژ شار پسمند ارائه شده است. آن‌ها نشان دادند که برای موتور هیسترزیس با تحریک اضافی کوتاه مدت، بهتر است از مواد مغناطیسی سخت‌تر برای روتور استفاده شود که این موضوع منجر به افزایش توان ماشین برای یک سایز یکسان می‌گردد.

واکوئی و همکاران در سال ۱۹۸۱ در [38] تحریک اضافی کوتاه مدت موتور هیسترزیس را مورد تحلیل قرار دادند. نتایج به دست آمده نه تنها مورد توجه بوده بلکه برای موارد کاربردی و عملی مفید هستند. این مقاله یک روش برای اندازه گیری مشخصه $H-B$ روتور با تحریک اضافی با استفاده از حلقه هیسترزیس dc پیشنهاد می‌دهد. مشخصه $H-B$ حاصل برای تعیین پارامترهای مغناطیسی مانند ضریب نفوذپذیری مغناطیسی و زاویه هیسترزیس استفاده می‌شود که این مقادیر برای محاسبه مشخصات موتور هیسترزیس همراه با مدار معادل بکار می‌روند. در نهایت نتایج با داده‌های آزمایشگاهی مقایسه می‌شود.

کلورمن در سال ۱۹۷۶ درباره پدیده هانتینگ در موتورهای هیسترزیس و روش‌هایی جهت میرا کردن این پدیده بحث می‌کند [39]. پدیده هانتینگ در واقع نوسانات تصادفی کوچک در روتور می‌باشد. در

^۱ Kataoka

مоторهای هیسترزیس دو عامل مؤثر در پدیده هانتینگ عبارتند از: ۱) تأثیر جریان ادی و ۲) اثر غیر خطی هیسترزیس. اثر غیر خطی هیسترزیس باعث نوساناتی می‌شود که به طور معکوس با موقعیت زاویه‌ای روتور تغییر می‌کند. در این مقاله یک نظریه توصیفی برای توضیح اثر غیرخطی هیسترزیس برروی پدیده هانتینگ ارائه شده و همچنین روش‌های جدیدی برای میرا کردن هانتینگ تنها با استفاده از مؤلفه‌های الکتریکی که شامل هم مدارات پسیو و هم مدارات اکتیو می‌باشند، پیشنهاد شده‌اند. در این مقاله نشان داده است که اعمال روش‌های میراکننده مناسب منجر به کاهش پدیده هانتینگ در موتورهای هیسترزیس خواهد شد.

بررسی‌های کلی دیگری نیز در رابطه با موتور هیسترزیس انجام گرفته است. از آن جمله، هوری^۱ و همکاران در سال ۱۹۹۴ با استفاده از معادلات بسل روشی برای تعیین نفوذپذیری مختلط ارائه کردند [40]. واکوئی و همکاران در سال ۱۹۸۳ در [41]، همچنین اوکلی در سال ۱۹۹۶ در [42]، به بررسی اثر توالی منفی در موتور هیسترزیس پرداختند. کابوتا^۲ و همکاران و همچنین گالان^۳ اثرات ناهمسانگردی^۴ در ماده سازنده رینگ هیسترزیس را مورد بررسی قرار دادند [43]، [44].

از جمله مهم‌ترین پایان‌نامه‌ها و مقالات منتشر شده توسط محققین دانشگاه صنعتی شاهروod در زمینه ماشین‌های هیسترزیس می‌توان به [45]، [46]، [47]، [48]، [49]، [50]، [51]، [52]، [53]، [54] و [55] اشاره نمود. از مطالب این پژوهش‌ها در ارائه نحوه عملکرد موتور هیسترزیس در بخش‌های قبلی و بعدی استفاده شده است.

۴-۲- معرفی موتور سنکرون آهنربای دائم

در گذشته تلاش‌های زیادی توسط محققان برای به کارگیری آهنربای دائم به جای سیم‌پیچی تحریک ماشین سنکرون صورت می‌گرفت که اغلب آنها به دو دلیل با شکست روبرو می‌شد. دلیل اول در دسترس

¹ Horii

² Kubota

³ Galan

⁴ Anisotropic

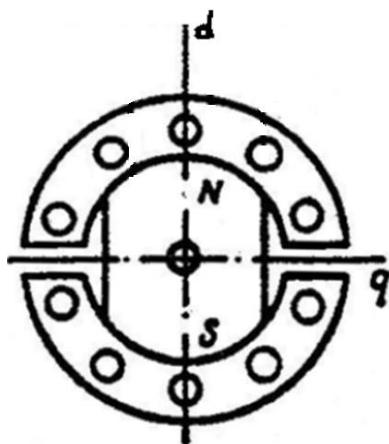
نبودن آهنرباهای دائم با نیروی مغناطیس زدای بالا بوده و دلیل دوم مربوط به هزینه بالای این امر می‌شد. چراکه به کفایت امروز، در تولید آهنرباهای مدرن با انرژی بالا از قبیل فریت^۱، منگنز-آلومینیوم-کربن، ساماریوم-کبالت، نئودیوم-برن-آهن و... تکنولوژی کاملی نداشتند.

با توجه به پیشرفت‌های چشمگیر در زمینه تکنولوژی ساخت موتورهای آهنربای دائم و کاربردهای وسیع و روز افزون این موتورها در سال‌ها اخیر، ضرورت آگاهی و شناخت کامل نسبت به ساختمان و نحوه طراحی این نوع ماشین‌ها امری اجتناب ناپذیر به نظر می‌رسد.

۴-۱-۲- نحوه عملکرد موتور سنکرون با آهنربای دائم

در این نوع موتورها جهت حذف منبع DC تحریک روتور، از یک آهنربای دائم (PM) استفاده می‌شود. قسمت اصلی گشتاور تولید شده در این موتور از نوع تداخلی و از تأثیر متقابل میدان گردان استاتور و میدان حاصل از PM‌ها در روتور، تولید می‌شود. مقدار متوسط این گشتاور در هر سرعتی به جز سرعت سنکرون صفر بوده و لذا چنین موتوری فاقد گشتاور راهاندازی است. به علاوه نیاز است تا پس از راه‌افتادن، سرعت آن توسط مکانیزم دیگری به مقدار سنکرون رسانده شود. این عمل معمولاً توسط یکسری میله‌های به فرم قفس سنجابی یا مشابه آن انجام می‌گیرد. بدین ترتیب موتور به صورت یک موتور القایی راهاندازی می‌شود و سرعت آن تا نزدیکی سرعت سنکرون صعود می‌کند و چنانچه شرایط دینامیکی قسمت گردان اجازه دهد، سرعت موتور تحت تأثیر گشتاور تداخلی موجود بین میدان‌های استاتور و روتور به مقدار سنکرون کشانده می‌شود. شکل ۹-۲ ساختمان روتور یک موتور سنکرون با آهنربای دائم را نشان می‌دهد.

^۱ Ferrites



شکل ۹-۲: ساختمان یک نمونه رotor موتور سنکرون آهنربای دائم

۲-۴-۲- انواع ساختارهای موتور سنکرون با آهنربای دائم

مоторهای سنکرون آهنربای دائم دارای ساختارهای گوناگونی هستند. در یک دسته‌بندی کلی می‌توان این نوع موتورها را به دو نوع استوانه‌ای و تخت تقسیم بندی کرد که هر کدام از این دو نوع در تولید و ساختارهای مختلف ساخته می‌شوند. از آنجایی که محوریت این رساله بر نوع تخت نهادینه شده است، لذا تمرکز بیشتر بر روی انواع موتور سنکرون آهنربای دائم نوع تخت خواهد بود.

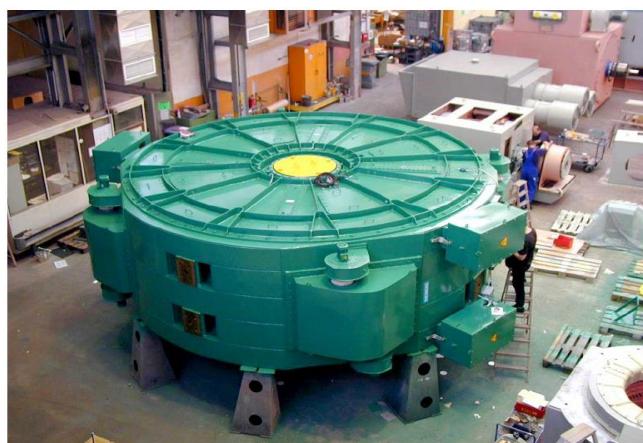
ماشین‌های شارمحوری آهنربای دائم (AFPM)^۱ که همچنین با نام ماشین‌های نوع تخت نیز شناخته می‌شوند، به واسطه ساختار فشرده و چگالی توان بالایی که دارند جایگزینی مناسب برای ماشین‌های شارشعاعی آهنربای دائم (RFPM)^۲ می‌باشند.

مоторهای AFPM به ویژه برای خودروهای الکتریکی، پمپ‌ها، فن‌ها، کنترل شیرها، سانتریفیوژها، ابزارهای ماشینی، ربات‌ها و تجهیزات صنعتی مناسب می‌باشند. رotor با قطر بزرگ با گشتاور اینرسی بالا می‌تواند به عنوان چرخ طیار به کار رود. ماشین‌های AFPM همچنین می‌توانند به عنوان ژنراتورهای کوچک تا متوسط استفاده شوند. از آن جایی که این ماشین‌ها قابلیت طراحی با تعداد قطب‌های زیاد را دارند، این ماشین‌ها بدون نیاز به گیربکس‌های گران‌قیمت برای کاربردهای سرعت پایین مانند: درایوهای کشنده

¹ Axial Flux Permanent Magnet

² Radial Flux Permanent Magnet

mekanik، بالابرها، ژنراتورهای بادی شکل ۱۰-۲ [۵۶] و ... ایدهآل هستند. همچنین از دیگر کاربردهای این ماشین‌ها می‌توان به کاربردهای حمل و نقل زمینی، زمینه‌های فضانوردی، صنایع هوایپیمایی، صنایع کاغذسازی، نیروی رانشی کشتی‌ها و زیردریایی‌ها و دیگر محرک‌های صنعتی نام برد. شکل نوع دیسکی منحصر به فرد روتور و استاتور ماشین‌های AFPM امکان ایجاد طراحی‌های متنوع را فراهم می‌سازد. ماشین‌های AFPM می‌توانند به صورت ماشین‌های دارای یک یا چند فاصله هوایی، شیاردار یا بدون شیار و یا به طور کلی آرمیچر بدون هسته (بدون آهن) طراحی شوند [۵۷]، [۵۸]، [۵۹]، [۶۰].



شکل ۱۰-۲: ژنراتور سنکرون آهنربای دائم ۳ مگاوات بدون جعبه دنده برای توربین بادی (زیمنس ۲۰۰۴)

۲-۴-۳- انواع توپولوژی‌های ماشین شارمحوری آهنربای دائم [۶۰]

از نظر ساختاری، ماشین‌های AFPM بدون جاروبک می‌توانند به صورت ماشین‌های یک‌وجهی^۱، دو‌وجهی^۲، یا چند لایه (چند دیسکی)^۳ با یا بدون شیار آرمیچر، با یا بدون هسته آرمیچر، با روتور PM داخلی یا خارجی، با اتصال سطحی^۴ یا درونی^۵ آهنرباهای دائم طراحی شوند. در پیکربندی‌های دو‌وجهی، هر دو آرایش استاتور خارجی یا روتور خارجی می‌توانند در نظر گرفته شوند. به طور کلی طبقه‌بندی انواع توپولوژی‌های ماشین AFPM بدون جاروبک به صورت نمودار شکل ۱۱-۲ می‌باشد.

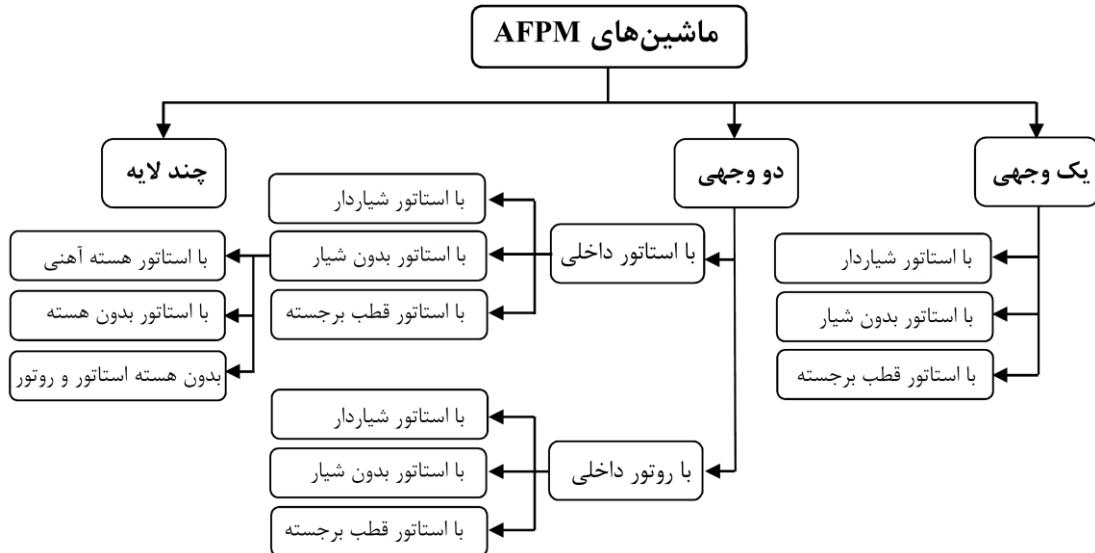
^۱ Single-Sided

^۲ Double-Sided

^۳ Multi-Stage (Multi-Disc)

^۴ Surface-Mounted

^۵ Buried



شکل ۱۱-۲: نمودار طبقه‌بندی انواع توپولوژی‌های ماشین AFPM

به دلیل ارتباط غیر مستقیم موضوع رساله با انواع ساختارهای ماشین‌های شارمحوری، تشریح جزئیات این ساختارها به مراجع [61]، [62]، [63]، [64]، ارجاع داده می‌شود.

۴-۴-۲- برخی از ویژگی‌های مشترک ماشین‌های AFPM [62]

ماشین‌های شارمحوری از نظر جهت شار که به صورت موازی با محور مکانیکی ماشین جاری می‌شود با ماشین‌های الکتریکی متداول تفاوت دارند. جریان عبوری از طریق هر سیم پیچ استاتور با شار ایجاد شده توسط آهنرباهای روی روتور به طور متقابل اثر می‌کند، که باعث ایجاد یک نیروی مماسی با محیط روتور می‌شود. علی‌رغم تنوع زیاد در وجود ماشین‌های AFPM، می‌توان برخی از ویژگی‌های مشترک را با عنوان مزايا و معایب این ماشین‌ها نسبت به ماشین‌های الکتریکی متداول نام برد.

مزايا:

- ساختمان فشرده ماشین و طول بدنه کوتاه

- چگالی توان بالا

- راندمان بالا؛ بدون تلفات مس روتور بهدلیل تحریک آهنربای دائم

- دارای روتور کوتاه در جهت محوری

- دارای ساختار مستحکم‌تر از نوع استوانه‌ای

معایب:

- تلفات بادخوری بالا در کاربردهای سرعت بالا (که می‌تواند با قرار دادن ماشین در محفظه خلاً تا

حدی کاهش یابد).

- توپولوژی پیچیده ماشین با دو یا چند فاصله هوایی

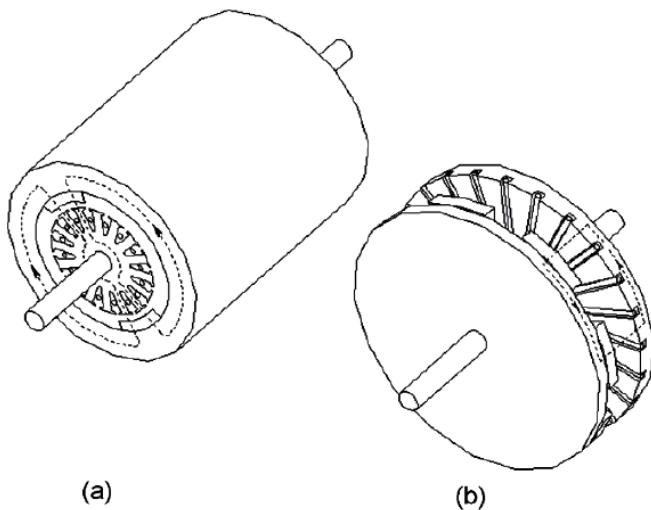
۲-۴-۵- مقایسه کلی ماشین‌های شارمحوری با ماشین شارشعاعی آهنربای دائم [۶۰]

همگام با کاربرد مواد جدید، نوآوری در تکنولوژی ساخت و پیشرفت در روش‌های خنکسازی امکان افزایش بیشتر چگالی توان (نسبت توان خروجی به جرم یا حجم) ماشین‌های الکتریکی فراهم گردیده است. اما با این حال برخی محدودیت‌های ذاتی برای این افزایش چگالی توان برای ماشین‌های شارشعاعی آهنربای دائم وجود دارند که عبارتند از:

(۱) خصوصیت تراکم شار عبوری در مسیر انتهای دندانه استاتور در مورد ماشین‌های القایی و کموتاتوردار جریان مستقیم یا ماشین‌های بدون جاروبک با روتورهای خارجی (شکل ۱۲-۲).

(۲) از هسته روتور اطراف محور (بوغ روتور) به سختی به عنوان یک مدار مغناطیسی استفاده می‌شود.

(۳) گرمای سیم‌پیچی استاتور ابتدا به هسته استاتور و سپس به بدنه منتقل می‌شود. لذا انتقال گرمای ضعیفی از طریق استاتور، فاصله هوایی، روتور و محور بدون وجود سیستم خنک‌کننده صورت می‌گیرد.



شکل ۱۲-۲: توپولوژی‌های (a) ماشین RFPM (b) ماشین AFPM [60]

این محدودیت‌های ذاتی ساختار شارشعاعی را محدود می‌کنند و نمی‌توانند به آسانی رفع شوند مگر این که یک توپولوژی جدید اختیار شود.

به طور خلاصه ماشین‌های شارمحوری آهنربای دائم دارای برخی ویژگی‌های برجسته‌ای نسبت به ماشین‌های شارشعاعی هستند [65], [66], [67] که عبارتند از:

(۱) ماشین‌های AFPM نسبت قطر به طول بزرگتری در مقایسه با ماشین‌های RFPM دارند.

(۲) ماشین‌های AFPM می‌توانند به گونه‌ای طراحی شوند که نسبت توان به وزن بالاتری داشته باشند. در نتیجه در مواد هسته صرفه‌جویی شده و بازده بالاتری دارند.

(۳) اندازه ماشین‌های AFPM در مقایسه با ماشین‌های RFPM متناظر کوچکتر است و ساختارهای روتور و استاتور دیسکی شکل، یک ویژگی مهم ماشین‌های شارمحوری است. به دلیل شکل و اندازه مناسب برای تطبیق با محدودیت فضای برای بعضی کاربردها مانند خودروهای الکتریکی بسیار مهم است.

(۴) ماشین‌های AFPM دارای فاصله‌های هوایی دو وجهی و قابل تنظیم می‌باشند که در ماشین‌های شارشعاعی این امکان وجود ندارد.

(۵) ماشین‌های AFPM دارای قطر بیرونی هسته بزرگتر می‌باشند که با تطبیق تعداد قطب‌های بیشتر می‌توانند انتخاب مناسبی برای عملکردهای سرعت پایین باشند.

(۶) علاوه بر موارد فوق جهت شار فاصله هوای ماشین‌های AFPM می‌تواند متنوع باشد و توپولوژی‌های متمایز زیادی به دست آیند که این ویژگی مزایای برجسته‌ای را نسبت به ماشین‌های شارشعاعی متداول در بعضی از کاربردها ایجاد می‌کند.

با توجه به توضیحات ارائه شده در این بخش می‌توان ماشین مناسب برای کاربرد مورد نظر را انتخاب نمود.

۲-۵-۲- معرفی موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم

چنانچه در هر ساختاری از موتور هیسترزیس بتوان روتور آن را به صورت قطب برجسته ساخت، بنابراین موتور گشتاور رلوکتانسی همانند موتور رلوکتانسی تولید خواهد کرد که با گشتاور هیسترزیس (ناشی از رینگ هیسترزیس) در سرعت سنکرون جمع خواهد شد. در هر سرعت زیر سرعت سنکرون، برجستگی روتور تولید گشتاور ضربانی می‌کند. وقتی سرعت روتور به سرعت سنکرون رسید، روتور در یک موقعیت مشخص نسبت به میدان استاتور ثابت می‌شود. این موقعیت توسط محورهای برجستگی و گشتاور بار تعیین می‌گردد. نتیجتاً گشتاور ماکزیمم در سرعت سنکرون ترکیب گشتاور رلوکتانسی و گشتاور هیسترزیس خواهد شد که بیشتر از گشتاور موتور هیسترزیس ساده است. همین موضوع ایده‌ای برای ساخت موتور هیسترزیس هیبرید گشت. ایجاد برجستگی بر روی رینگ هیسترزیس با به وجود آوردن شیارهای متقارنی بر روی سطح خارجی رینگ هیسترزیس قابل اجراست. موتور هیسترزیس رلوکتانسی حاصل علی‌رقم اینکه مشکل هانتینگ آن تا حدودی برطرف شده است اما همچنان دارای معایبی از قبیل ضریب توان و بازده پایین (به دلیل افزایش تلفات پارازیتیک ناشی از نوسانات شار در شیارهای ایجاد شده در سطح خارجی رینگ هیسترزیس) و جریان مغناطیس کنندگی بالا خواهد بود. چنانچه شیارها بر روی سطح داخلی رینگ هیسترزیس ایجاد شود که دشواری‌های خاص خود را دارد، مشکلات مذکور تا حدودی مرتفع می‌گردند اما

باز هم بهدلیل قابل توجه نبودن گشتاور رلوکتانسی حاصل، صرفه لازم را ندارد [52]. لذا محققان برآن شدند تا از آهنربای دائم در ترکیب با رینگ هیسترزیس صاف استفاده کنند. بدین ترتیب موتور هیسترزیس آهنربای دائم مطرح گشت. معرفی و توضیح عملکرد این موتور مفصلأً در فصل‌های بعدی ارائه خواهد شد.

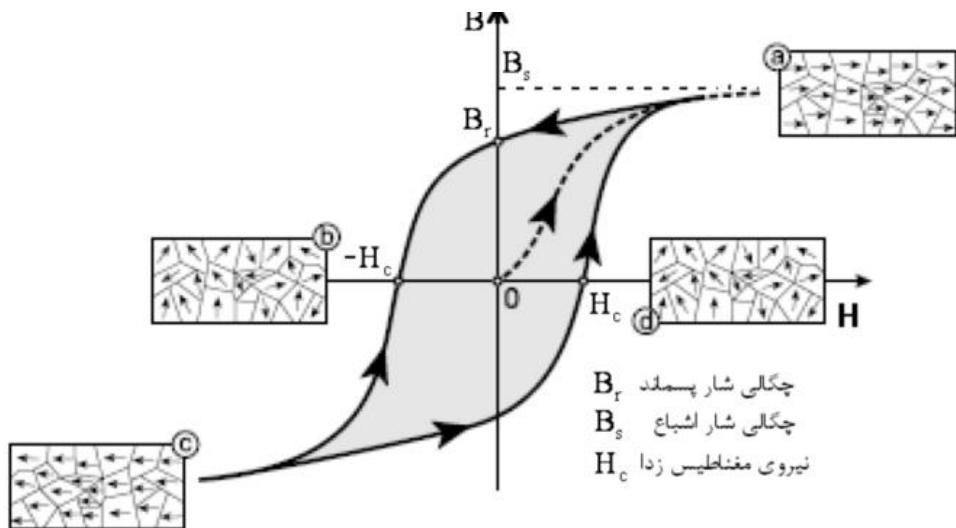
فصل ۳: تئوری عملکرد موتور هیسترزیس و موتور آهنربای دائم

۱-۳ - مقدمه

در این فصل تئوری عملکرد موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم و PMHS مورد بررسی قرار می‌گیرد. همچنین روند مدل‌سازی تحلیلی این موتورها نیز ارائه می‌شود. هدف از ارائه این فصل، بیان روش تحلیلی بکار گرفته شده در تحلیل ساختار پیشنهادی برای موتور PMHS می‌باشد. به دلیل اینکه تمامی مباحث این رساله به نوعی با پدیده هیسترزیس آمیخته شده، لذا نیاز است تا در ابتدا به بررسی پدیده هیسترزیس پرداخته شود.

۲-۳ - پدیده هیسترزیس

هنگامی که یک ماده مغناطیسی تحت تأثیر یک میدان مغناطیسی متناوب قرار می‌گیرد پدیده هیسترزیس به وجود می‌آید. این پدیده ناشی از ثابت زمانی است که حوزه‌های مغناطیسی ماده به خاطر جهت یافتن یا جهت دادن به خود در اثر شدت میدان مغناطیسی بروز می‌دهند. به عبارت دیگر می‌توان گفت بین اعمال میدان مغناطیسی بر ماده و ظهرور چگالی شار، تأخیر فاز وجود دارد. شکل ۱-۳ تغییرات چگالی شار را بر حسب شدت میدان مغناطیسی و رفتار حوزه‌های مغناطیسی را در شرایط مختلف نشان می‌دهد.



شکل ۱-۳: تغییرات چگالی شار بر حسب شدت میدان مغناطیسی

در شکل ۱-۳ محل تلاقی منحنی با محور شدت میدان مغناطیسی، نیروی مغناطیس زدا^۱ نامیده شده و محل تقاطع آن با محور چگالی شار به نام چگالی شار پسماند معروف است.

اگر فرض کنیم که در مدار شکل ۲-۳ جریان ($i(t)$) سینوسی با فرکانس f باشد، آنگاه شدت میدان مغناطیسی ایجاد شده در هسته سلوونوئید H برابر خواهد بود با:

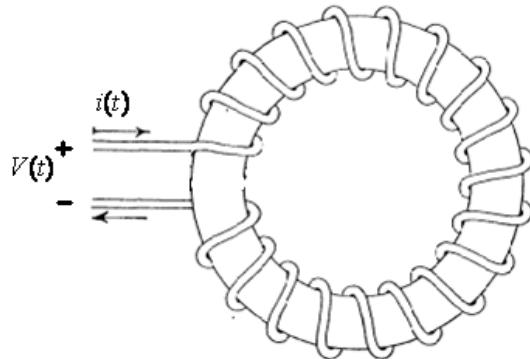
^۱ Coercive Force

$$i(t) = I_m \sin(\omega t) \quad (1-3)$$

$$\oint H(t) dl = ni(t) \quad (2-3)$$

$$H(t) = H_{MAX} \sin(\omega t) = \frac{nI_m}{l} \sin(\omega t) \quad (3-3)$$

که در آن n تعداد دور سیمپیچی و l طول مسیر مغناطیسی هسته می‌باشد.



شکل ۲-۳: هسته مغناطیسی و سیمپیچ حامل جریان

بنابراین $H(t)$ سینوسی و با جریان همفاز است. با فرض سینوسی بودن $H(t)$ و با درنظر گرفتن منحنی غیرخطی هیسترزیس می‌توان چگالی شار $B(t)$ را به دست آورد. چگالی شار بر حسب زمان غیرخطی و پریودیک است و اگر سری فوریه $B(t)$ نوشته شود، $B(t)$ فاقد هارمونیک‌های زوج خواهد بود و مؤلفه اصلی چگالی شار با شدت میدان مغناطیسی به اندازه زاویه α اختلاف فاز دارد. بنابراین خواهیم داشت:

$$B(t) = B_{MAX} \sin(\omega t - \alpha) \quad (4-3)$$

$$\varphi(t) = SB_{MAX} \sin(\omega t - \alpha) \quad (5-3)$$

$\varphi(t)$ شار هسته و S سطح مقطع هسته می‌باشد. ولتاژ القایی دو سر سیمپیچی برابر خواهد شد با:

$$v(t) = n \frac{d\phi(t)}{dt} = 2n\pi f SB_{MAX} \cos(\omega t - \alpha) \quad (6-3)$$

اکنون می‌توان فقط با درنظرگرفتن مؤلفه اصلی، توان ورودی را به صورت زیر به دست آورد.

$$\bar{V} = \sqrt{2} n\pi f SB_{MAX} \angle 0 \quad (7-3)$$

$$\bar{I} = \frac{H_{MAX} l}{n\sqrt{2}} \angle \left(\alpha - \frac{\pi}{2} \right) \quad (8-3)$$

$$P = \bar{V} \bar{I} \cos\left(\alpha - \frac{\pi}{2}\right) = \pi f SB_{MAX} H_{MAX} l \cos\left(\alpha - \frac{\pi}{2}\right) \quad (9-3)$$

پس می‌توان نوشت:

$$P = \left(\sqrt{2} \pi f B_{MAX} \right) \left(\frac{H_{MAX} \sin \alpha}{\sqrt{2}} \right) V_{Hysteresis} \quad (10-3)$$

که در آن $V_{Hysteresis} = Sl$ حجم ماده مغناطیسی است.

به طور دقیق توان تلف شده در ماده هیسترزیس را از رابطه معروف زیر می‌توان به دست آورد.

$$P = V_{Hysteresis} f \oint H dB = V_{Hysteresis} E_h f \quad (11-3)$$

که در آن E_h سطح حلقه هیسترزیس است.

تقریب منحنی‌های هیسترزیس با استفاده از روشی که بیان شد (یعنی استفاده از مؤلفه اصلی شدت میدان مغناطیسی و صرف نظر کردن از هارمونیک‌های دیگر آن) باعث می‌شود که منحنی‌های هیسترزیس با بیضی‌های متحدم‌المرکز تقریب زده شوند. این بیضی‌ها هر کدام دارای زاویه تأخیر هیسترزیس α و نفوذپذیری مغناطیسی $\mu = B_{MAX} / H_{MAX}$ باشند. مقدار زاویه تأخیر هیسترزیس از رابطه زیر به دست می‌آید.

$$\alpha = \sin^{-1} \left(\frac{E_h}{\pi H_{MAX} B_{MAX}} \right) \quad (12-3)$$

یکی دیگر از روش‌های تقریب منحنی هیسترزیس، تقریب متوازی‌الاضلاع است. در مرجع [22] از تقریب متوازی‌الاضلاع برای مدل‌سازی موتور هیسترزیس استفاده شده است.

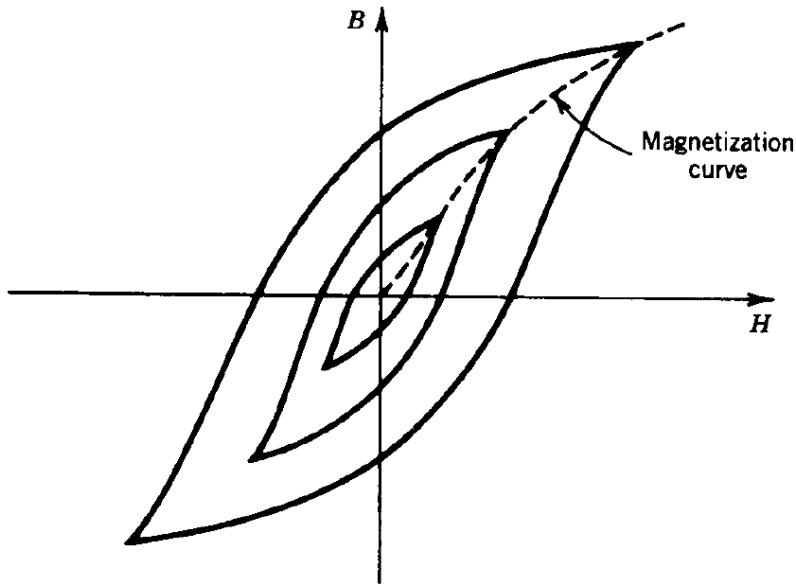
۳-۳- تئوری عملکرد موتور هیسترزیس

در این بخش نحوه عملکرد ماشین هیسترزیس تخت از لحظه راهاندازی تا رسیدن به شرایط کار پایدار در سرعت سنکرون بررسی می‌شود.

با اتصال سیم‌پیچ آرمیچر به یک مجموعه ولتاژ چندفاز متعادل، مشابه با ماشین‌های سنکرون معمولی، یک میدان دور با سرعت سنکرون n_s دور در ثانیه در ماشین به وجود می‌آید که p قطب در استاتور ایجاد می‌کند (در موتورهای هیسترزیس معمولاً $2 = p$ است). این سرعت به صورت زیر به فرکانس تغذیه استاتور f_s و تعداد قطبها p مرتبط است:

$$n_s = \frac{2f_s}{p} \quad (13-3)$$

در حالتی که سرعت روتور صفر است، این میدان دور استاتور هر نقطه از روتور را با سرعت سنکرون جاروب می‌کند. در این شرایط، به دلیل وجود خاصیت هیسترزیس در ماده سازنده روتور (رینگ هیسترزیس)، هر نقطه از روتور با توجه به دامنه شدت میدان مغناطیسی جاروب‌کننده آن نقطه، حلقه هیسترزیس خاص خود را مطابق شکل ۳-۳ به تعداد $pn_s/2$ یا همان f_s سیکل در ثانیه طی می‌کند.



شکل ۳-۳: حلقه‌های هیسترزیس اصلی برای چند نقطه مختلف از روتور ماشین هیسترزیس تخت

برای درک بهتر نحوه عملکرد ماشین‌های هیسترزیس تخت، بهتر است فعلاً از کلیه تلفات استاتور، تلفات جریان‌های گردابی در روتور و همچنین تلفات مکانیکی ماشین صرف نظر شود. بدیهی است که این موارد در بررسی‌های بعدی ماشین هیسترزیس منظور خواهند شد.

در اثر طی شدن حلقه‌های هیسترزیس در هر نقطه از روتور، تلفات هیسترزیس در این نقاط به وجود می‌آید. در شرایط سکون، کل توان ورودی به سیم‌پیچ آرمیچر صرف تلفات هیسترزیس روتور P_h می‌شود. به بیان دیگر، با هر بار طی شدن حلقه هیسترزیس در جزء دیفرانسیلی i ام از روتور با حجم ΔV_i انرژی تلف شده در اثر پدیده هیسترزیس برابر است با:

$$\Delta W_{lh_i} = \Delta V_i E_{h_i} \quad (14-3)$$

که در آن E_{h_i} مساحت حلقه هیسترزیس مربوط به المان i ام روتور می‌باشد. در شرایط سکون هر المان روتور به تعداد f_s بار در ثانیه توسط میدان استاتور جاروب می‌شود، و در نتیجه توان تلفاتی هیسترزیس در جزء دیفرانسیلی i ام از روتور به صورت زیر محاسبه می‌شود:

$$\Delta P_{lh_i} = f_s \Delta V_i E_{h_i} \quad (15-3)$$

از طرف دیگر، مساحت حلقه هیسترزیس را می‌توان به صورت زیر با چگالی شار ماکزیمم در هر المان B_{\max_i}

محاسبه نمود:

$$E_{h_i} = K'_h (B_{\max_i})^n \quad (16-3)$$

که K'_h و n ضرایب ثابت وابسته به جنس ماده رotor می‌باشند. با جایگذاری روابط (13-3) و (16-3) در

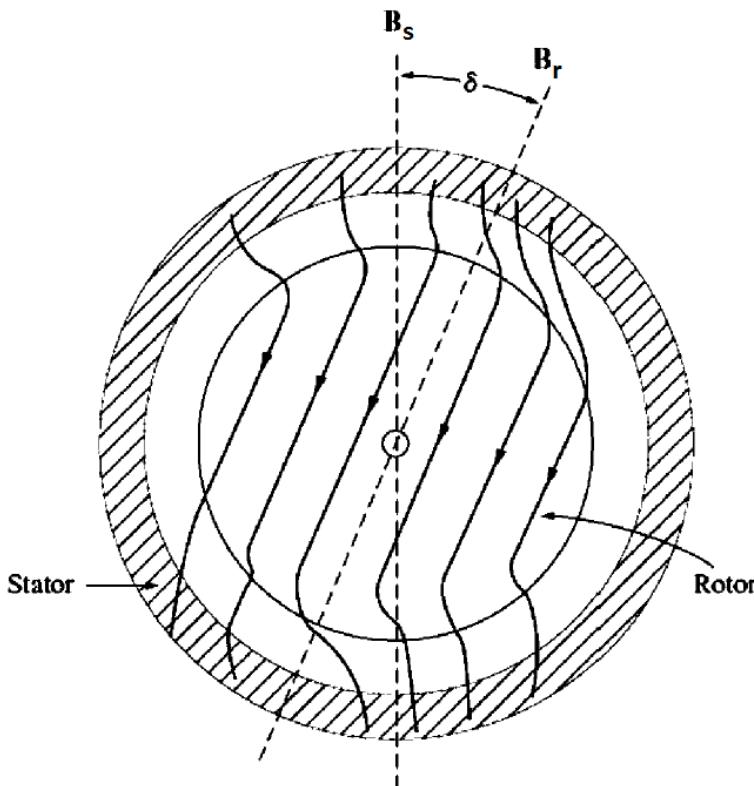
$$\Delta P_{lh_i} \text{ به صورت زیر در می‌آید:} \quad (15-3)$$

$$\Delta P_{lh_i} = K'_h \Delta V_i f_s (B_{\max_i})^n \quad (17-3)$$

در نتیجه، تلفات کل هیسترزیس در رotor و در شرایط سکون P_{lh} عبارت است از:

$$P_{lh} = \sum_i \Delta P_{lh_i} = f_s K'_h \sum_i \Delta V_i (B_{\max_i})^n \quad (18-3)$$

علاوه بر ایجاد تلفات، وجود حلقه‌های هیسترزیس باعث ایجاد یک اختلاف فاز δ بین میدان‌های دوار استاتور و رotor می‌شوند که برای درک بهتر این مطلب، خطوط شار برای یک ماشین هیسترزیس در شکل ۴-۳ نشان داده شده است (این شکل مربوط به یک ماشین استوانه‌ای است که به جهت امکان نمایش دو بعدی خطوط شار انتخاب شده است). همان‌طور که بیان شد، توزیع جریان‌های استاتور یک شدت میدان مغناطیسی دوار در داخل استاتور و رotor ایجاد می‌کند. با صرف نظر از وجود پدیده هیسترزیس برای هسته استاتور، شدت میدان مغناطیسی دوار استاتور، یک توزیع چگالی شار دوار \mathbf{B}_s هم‌فاز با خود در آن به وجود می‌آورد. اما شدت میدان مغناطیسی دوار موجود در رotor، چگالی شار دوار \mathbf{B}_r را در آن ایجاد می‌کند که به دلیل وجود حلقه‌های هیسترزیس نشان داده شده در شکل ۳-۳، نسبت به شدت میدان به وجود آورنده آن تأخیر فاز دارد. بنابراین چگالی شار دوار رotor نسبت به چگالی شار دوار استاتور، و در نتیجه قطب‌های مغناطیسی استاتور نسبت به قطب‌های مغناطیسی رotor، به اندازه زاویه δ عقب‌تر قرار می‌گیرد. از این‌رو، یک گشتاور الکترومغناطیسی پدید می‌آید که باعث به چرخش درآمدن Rotor می‌شود.



شکل ۴-۳: خطوط شار در استاتور و روتور یک ماشین هیسترزیس

نکته مهمی که باید به آن توجه کرد این است که با سرعت گرفتن روتور، هر نقطه از آن همچنان حلقه‌های هیسترزیس قبلی خود را طی می‌کند، اما با افزایش سرعت روتور تعداد دفعات طی شدن این حلقه‌ها در هر ثانیه کاهش می‌یابد. بنابراین انتظار می‌رود که سرعت نسبی بین میدان‌های B_s و B_r همواره صفر باشد و اختلاف فاز δ بین آن‌ها تا لحظه اولین ورود به سنکرونیزم ثابت بماند. به عبارت دیگر، از راه اندازی تا لحظه ورود به سنکرونیزم گشتاور الکترومغناطیسی ناشی از وجود پدیده هیسترزیس ثابت باقی می‌ماند.

علاوه بر ثابت بودن گشتاور، توان ورودی به ماشین نیز در این شرایط ثابت باقی می‌ماند. برای درک موضوع به این نکته توجه می‌کنیم که بهدلیل ثابت ماندن وضعیت میدان‌های روتور و استاتور از لحظه راه اندازی تا ورود به سنکرونیزم، شار پیوندی سیم‌پیچ‌های استاتور و بنابراین ولتاژ القا شده در آن‌ها تغییر نمی‌کند. در نتیجه، با فرض عدم تغییر ولتاژهای ترمینال، جریان ورودی به ماشین و همچنین توان ورودی آن بدون تغییر باقی می‌ماند.

همان طور که بیان شد، با افزایش سرعت روتور تعداد دفعات طی شدن حلقه های هیسترزیس در هر ثانیه کاهش می یابد. اگر سرعت چرخش روتور n_r دور در ثانیه باشد، هر نقطه از روتور در هر ثانیه $p(n_s - n_r)/2$ بار سیکل هیسترزیس مربوط به خود را طی می کند. اگر لغزش s را به صورت زیر تعریف کنیم:

$$s = \frac{n_s - n_r}{n_s} \quad (19-3)$$

تعداد دفعات طی شدن حلقه هیسترزیس برابر $spn_s/2$ یا sf_s بار در ثانیه خواهد شد. بنابراین، در سرعت n_r تلفات هیسترزیس روتور به صورت زیر در خواهد آمد:

$$P_{lh} = sf_s K'_h \sum_i \Delta V_i (B_{\max_i})^n \quad (20-3)$$

از آنجایی که در شرایط زیرسنکرون لغزش کوچکتر از یک است، از رابطه (20-3) می توان مشاهده کرد که با افزایش سرعت روتور تلفات هیسترزیس روتور کاهش می یابد.

از آنجایی که توان ورودی به ماشین در شرایط زیرسنکرون مستقل از سرعت است و با توجه به کاهش تلفات هیسترزیس روتور با افزایش سرعت ماشین، بخشی از این توان ورودی باید به توان مکانیکی تبدیل شده باشد. به عبارت دیگر، توان مکانیکی تولیدی در اثر وجود پدیده هیسترزیس (توان مکانیکی هیسترزیس) P_{mh} برابر است با:

$$P_{mh} = (1-s) f_s K'_h \sum_i \Delta V_i (B_{\max_i})^n \quad (21-3)$$

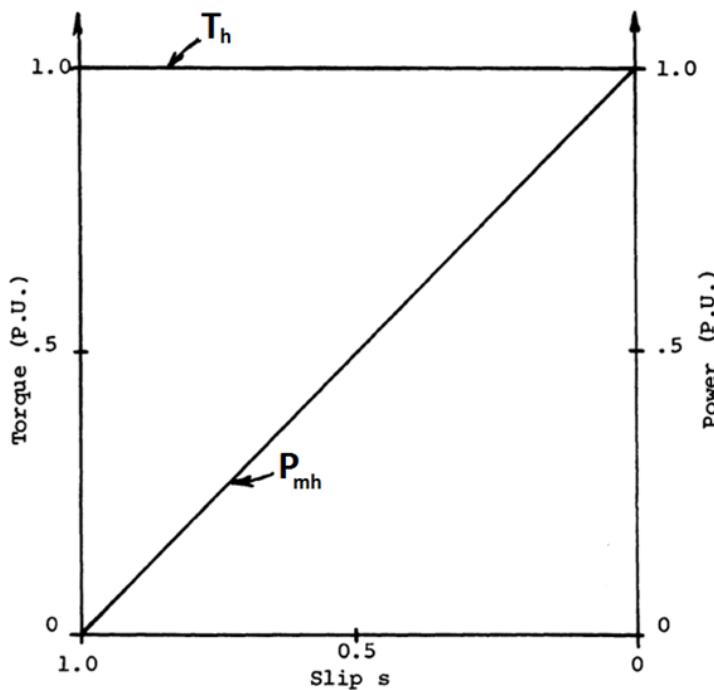
که این توان مکانیکی با افزایش سرعت افزایش می یابد. گشتاور الکترومغناطیسی ناشی از وجود پدیده هیسترزیس (گشتاور الکترومغناطیسی هیسترزیس) نیز به صورت زیر محاسبه می شود:

$$T_h = \frac{P_{mh}}{\omega_r} = \frac{P_{mh}}{(1-s)\omega_s} = \frac{f_s K'_h}{\omega_s} \sum_i \Delta V_i (B_{\max_i})^n \quad (22-3)$$

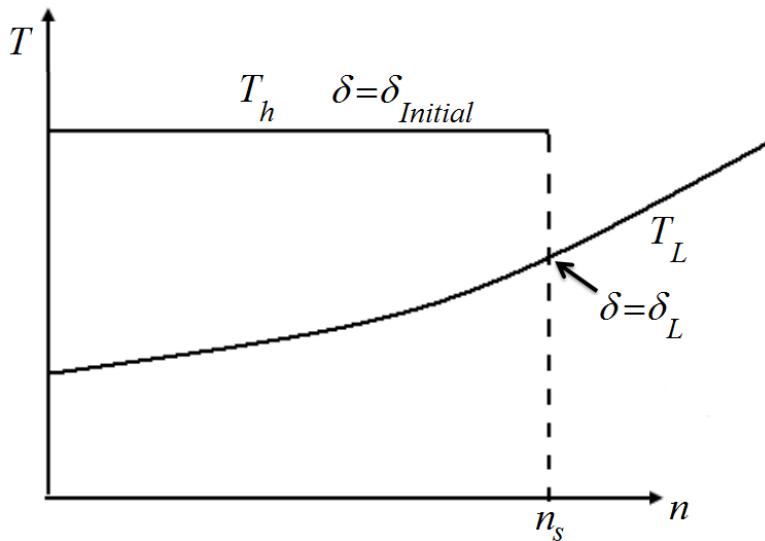
و با توجه به اینکه $\omega_s = 2\pi n_s = 4\pi f_s / p$ است:

$$T_h = \frac{pK'_h}{4\pi} \sum_i \Delta V_i (B_{\max_i})^n = K''_h \sum_i \Delta V_i (B_{\max_i})^n \quad (23-3)$$

همان‌طور که از روابط (۲۱-۳) و (۲۳-۳) مشخص است، از لحظه راهاندازی تا لحظه اولین ورود به سنکرونیزم، توان مکانیکی هیسترزیس با افزایش سرعت (کاهش لغزش) افزایش می‌یابد، در حالیکه گشتاور الکترومغناطیسی هیسترزیس ثابت بوده و به سرعت وابسته نیست. شکل ۳-۵ نیز مؤید همین موضوع است.



آنچایی که گشتاور هیسترزیس در اولین ورود به سنکرونیزم معمولاً از گشتاور بار در سرعت سنکرون بزرگتر است (مطابق شکل ۳-۶)، روتور شتاب گرفته و سرعت آن از سرعت سنکرون بیشتر می‌شود. در شکل ۳-۶، $\delta_{Initial}$ زاویه بین میدان‌های دوار استاتور و روتور ماشین هیسترزیس از راهاندازی تا اولین ورود به سرعت سنکرون است و δ_L زاویه مورد نیاز بین میدان‌های دوار استاتور و روتور برای تأمین گشتاور بار در سرعت سنکرون می‌باشد.



شکل ۳-۶: مشخصه گشتاور سرعت ماشین هیسترزیس و بار

با سرعت گرفتن ماشین بالای سرعت سنکرون، میدان دوار استاتور در جهت عکس روتور را جاروب می‌کند. به عبارت دیگر، با فرض اینکه جهت گردش میدان دوار استاتور و جهت چرخش خود روتور پادساعتگرد باشد، در سرعت‌های کمتر از سرعت سنکرون میدان دوار استاتور هر نقطه از روتور را در جهت پادساعتگرد جاروب می‌کند. با رسیدن سرعت روتور به سرعت سنکرون، سرعت نسبی بین میدان دوار استاتور و هر نقطه از روتور ثابت شده و ماشین مغناطیس دائم می‌شود. با افزایش سرعت به بالای سرعت سنکرون، میدان دوار استاتور هر نقطه از روتور را در جهت ساعتگرد جاروب می‌کند (جهت طی شدن حلقه‌های هیسترزیس عوض می‌شود) و در نتیجه قطب‌های روتور جلوتر از قطب‌های استاتور قرار می‌گیرند و ماشین هیسترزیس عملکرد ژنراتوری پیدا می‌کند.

همان طور که بیان شد، در بالای سرعت سنکرون، جهت طی شدن حلقه‌های هیسترزیس در کلیه نقاط روتور عوض می‌شود. به دلیل وجود حلقه‌های فرعی در مشخصه‌های هیسترزیس روتور، مسیر برگشت برروی حلقه هیسترزیس با مسیر رفت یکی نیست و در نتیجه ضمن عوض شدن جهت طی شدن حلقه، خود حلقه نیز تغییر می‌کند (بطوریکه مساحت آن کوچکتر می‌شود) و به عبارت دیگر زاویه بین میدان‌های دوار استاتور و روتور دیگر⁵ نخواهد بود و لذا گشتاور هیسترزیس کاهش می‌یابد. با کاهش گشتاور هیسترزیس به زیر گشتاور بار، ماشین شتاب منفی گرفته و سرعت آن کاهش می‌یابد تا مجدداً به سرعت سنکرون برسد. با کاهش سرعت به زیر سرعت سنکرون، مجدداً جهت طی شدن حلقه‌ها و همچنین خود حلقه‌های هیسترزیس تغییر می‌کنند (مساحت آن‌ها بیشتر می‌شود) و در نتیجه زاویه بین میدان‌های دوار روتور و استاتور افزایش یافته که منجر به افزایش گشتاور هیسترزیس می‌شود. بنابراین ماشین مجدداً افزایش سرعت می‌یابد تا به سرعت سنکرون رسیده و از آن عبور کند. این فرآیند نوسان سرعت و تغییر حلقه‌های هیسترزیس، و به عبارت دیگر نوسان زاویه گشتاور⁶، آنقدر ادامه می‌یابد تا حلقه‌ای برای هر نقطه از روتور پیدا شود که گشتاور هیسترزیس تولید شده در سرعت سنکرون برابر با گشتاور بار در این سرعت باشد. در این حالت ماشین به شرایط عملکرد دائمی خود رسیده است و با سرعت سنکرون به کار خود ادامه می‌دهد.

در پاره‌ای از موارد، گشتاور الکترومغناطیسی موتور هیسترزیس در اولین ورود به سنکرونیزم کمتر از گشتاور بار در سرعت سنکرون است. در این صورت، سرعت موتور در حالت دائمی کمتر از سرعت سنکرون بوده و به عبارت دیگر موتور هیسترزیس مشابه موتور القایی عمل می‌کند (عملکرد آسنکرون).

۳-۱-۳- تلفات ماشین هیسترزیس

ماشین هیسترزیس در حالت عملکرد دائمی دارای یک سری از تلفات می‌باشد. این تلفات عبارتند از: ۱) تلفات هیسترزیس و جریان‌های گردابی در هسته استاتور، ۲) تلفات اهمی در سیم‌پیچ‌های استاتور، ۳) تلفات

مکانیکی شامل تلفات اصطکاک یاتاقان‌ها و تلفات بادخوری و تهويه،^۴ تلفات بار سرگردان و^۵ تلفات پارازیتیک^۱.

موارد ۱ تا ۴ واضح بوده اما مورد پنجم یعنی تلفات پارازیتیک نیاز به کمی توضیح دارد. چنانچه بنا به هر دلیلی توزیع شار فاصله هوایی کاملاً سینوسی نباشد، مسیرهای برگشتی برروی حلقه هیسترزیس اصلی ایجاد شده که همان حلقه‌های فرعی را پدید می‌آورند. تلفات ناشی از وجود حلقه‌های فرعی متناسب با مساحت آنها است که باعث کاهش چشمگیر توان و گشتاور خروجی و همچنین بازده موتور می‌شود. این تلفات به تلفات پارازیتیک معروف است. دو علت برای به وجود آمدن این تلفات مطرح شده است. اولین دلیل آن است که با توجه به محدودیت‌های موجود در توزیع سیم‌پیچ‌های استاتور، توزیع نیرو محرکه مغناطیسی (MMF)^۲ در فاصله هوایی سینوسی نخواهد بود. به تلفات ناشی از این پدیده، تلفات پارازیتیک نیرو محرکه مغناطیسی^۳ می‌گویند. دومین دلیل ریپل شار ناشی از وجود دندانه‌ها می‌باشد. دندانه‌ها با غیریکنواخت کردن فاصله هوایی (در زیر دندانه‌ها فاصله هوایی کم و در زیر شیارها فاصله هوایی زیاد است) باعث به وجود آمدن ریپل‌هایی در شار فاصله هوایی شده که فرکانس آن‌ها متناسب با تعداد دندانه‌ها است. این ریپل‌ها نیز باعث ایجاد حلقه‌های فرعی شده که تلفات ناشی از آنها به تلفات پارازیتیک شار^۴ معروف است. حلقه‌های فرعی به وجود آمده از توزیع سیم‌پیچی و یا از وجود دندانه‌ها، باعث ایجاد تلفات هیسترزیس و جریان گردابی (فوکو یا ادی) در روتور خواهند شد. نتایج آزمایشات نشان داده است که تلفات هیسترزیس روتور در حالت دائمی تنها چهار درصد از کل تلفات پارازیتیک را تشکیل می‌دهد و بنابراین قابل صرفنظر است. از این رو، عمدۀ تلفات ناشی از وجود حلقه‌های فرعی از نوع جریان گردابی می‌باشد.

¹ Parasitic Loss

² Magnetomotive Force

³ MMF-Parasitic Losses

⁴ Flux-Parasitic Losses

۳-۳-۲- نوسانات سرعت (هانتینگ)

از دیگر معایب موتورهای هیسترزیس، نوسان سرعت این موتورها حول سرعت سنکرون است که در پاره‌ای از موقع اتفاق می‌افتد و مدت زمان نسبتاً طولانی برای میرا شدن آن نیاز است. این پدیده به پدیده هانتینگ معروف است. دوره این نوسانات از مرتبه یک ثانیه بوده که در مراجع مقادیر بین ۱ تا ۴ ثانیه نیز گزارش شده است. در برخی از شرایط این نوسانات حتی ممکن است میرا نشوند. ریشه اصلی این نوسانات سرعت، نوسان زاویه گشتاور δ حول مقدار پایدار آن می‌باشد. اندوکتانس‌های مغناطیسی ظاهری روتور نیز در این نوسانات سرعت مشارکت دارند. از جمله دلایل اصلی نوسانات سرعت می‌توان به اغتشاشات ناشی از تغییر یا اعوجاج در منبع تغذیه موتور یا تغییرات ناگهانی یا دوره‌ای بار مکانیکی آن اشاره نمود.

۳-۳-۳- تحریک اضافی کوتاه مدت

همان‌طور که قبلاً بیان شد، بهره و ضریب توان پایین و همچنین اندازه مکانیکی بزرگ از عیوب اساسی موتورهای هیسترزیس هستند. دو راه کار معمول برای کاهش این عیوب عبارتند از: ۱) اضافه کردن یک گشتاور سنکرون دیگر به گشتاور هیسترزیس و ۲) استفاده از رینگ هیسترزیس بزرگ‌تر. راهکار دیگر تحریک اضافی کوتاه‌مدت^۱ می‌باشد. تحریک اضافی کوتاه‌مدت به این معنی است که ولتاژ ورودی V_i اعمالی به موتوری که در سرعت سنکرون مشغول کار است به طور پیوسته تا یک مقدار nV_i ($n > 1$) افزایش یافته و سپس به طور پیوسته تا V_i کاهش می‌یابد. ضریب n به عنوان ضریب تحریک اضافه نامیده می‌شود. مزیت استفاده از تحریک اضافی آن است که لازم نیست ساختار خود موتور تغییری کند.

اگرچه برای بهبود ضریب توان موتورهای سنکرون می‌توان از خازن‌های جبران‌ساز استفاده کرد، اما این کار باعث ایجاد رزونانس شده و برروی بازده نیز تأثیری ندارد. تحریک اضافی کوتاه‌مدت نه تنها باعث بهبود

^۱ Short Duration Overexcitation

ضریب توان می‌شود، بلکه بهره را نیز بالا می‌برد. به حال، زمانی که بار تغییرات ناگهانی دارد تحریک اضافه کوتاه‌مدت می‌تواند باعث نوسان سرعت حول سرعت سنکرون شود.

۳-۴-۳- مواد مغناطیس دائم مورد استفاده در موتورهای هیسترزیس

نوع ماده استفاده شده در روتور موتور هیسترزیس تأثیر بسیار زیادی در مشخصه عملکرد این موتور دارد. از مواد مغناطیس دائم استفاده شده در روتور موتور هیسترزیس می‌توان آلیاژ آهن-۳۶٪ کبالت Fe-Co، آلیاژ آهن کبالت وانادیم یا P6 با ترکیب ۵٪ کبالت Fe-Co-Ni-Al، آلیاژ آهن-۵٪ کبالت Fe-Co، آلیکوها Al و آلیاژ آهن کروم-کبالت Fe-Cr-Co را نام برد. مشخصه‌های مغناطیسی و جزئیات چگونگی تولید برخی این آلیاژها تا حدودی غیر قابل دسترس است. اگر چه این مواد همگی از فرومغناطیس‌های نوع سخت هستند ولی هر کدام از نظر مغناطیسی و مکانیکی ویژگی‌های خاص خود را دارد. از جمله مواردی که در انتخاب ماده روتور موتور هیسترزیس باید به آن توجه کرد می‌توان به گزینه‌های زیر اشاره نمود.

(۱) همان‌طور که قبلاً اشاره شد، توان خروجی موتور هیسترزیس متناسب با سطح حلقه هیسترزیس و

حجم ماده استفاده شده در روتور است. پس هرچه سطح حلقه هیسترزیس ماده روتور موتور هیسترزیس بزرگ‌تر باشد با یک حجم مشخص از ماده موتور می‌توان توان خروجی بالاتری داشت.

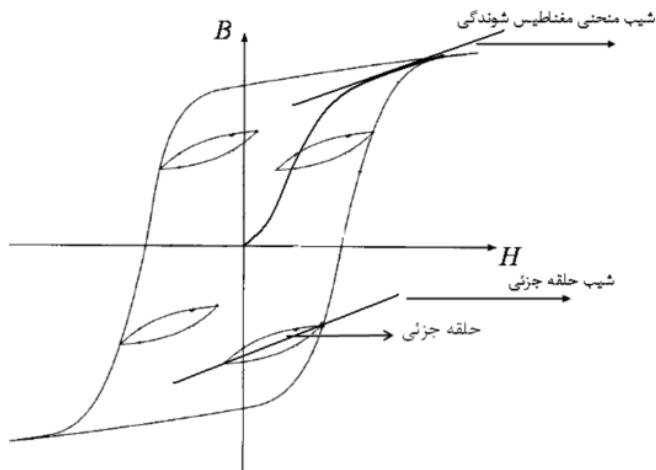
(۲) راندمان ماکزیمم در موتور هیسترزیس به‌ازای یکی از حلقه‌های هیسترزیس اتفاق می‌افتد. حلقه‌ای

که در آن راندمان موتور ماکزیمم است را حلقه نرمال می‌نامیم. هر چقدر چگالی شار پسماند و نفوذپذیری مغناطیسی مربوط به حلقه نرمال بالاتر باشد جریان استاتور کمتر خواهد شد و بنابراین تلفات مسی پایین‌تر خواهد بود.

(۳) هارمونیک‌های نیروی محرکه مغناطیسی در موتور هیسترزیس باعث ایجاد حلقه‌های جزئی می‌شوند

و تلفات پارازیتیک تحت تأثیر این حلقه‌ها به وجود می‌آیند. در حقیقت شبیه حلقه‌های جزئی حدوداً برابر با شبیه منحنی مغناطیس‌شوندگی ماده روتور در نقطه ماکزیمم حلقه مورد نظر است. شکل

۷-۳ حلقه‌های جزئی را در حلقه هیسترزیس نشان می‌دهد. یکی از پارامترهای مهم انتخاب ماده روتور کمتر بودن شیب منحنی مغناطیس شوندگی در نقطه ماکزیمم حلقه‌های آن ماده می‌باشد.



شکل ۷-۳: منحنی هیسترزیس با حلقه‌های جزئی

۴) گشتاور مربوط به جریان گردابی در موتور هیسترزیس در هنگام راهاندازی موتور با گشتاور هیسترزیس جمع می‌شود. بنابراین هر چه گشتاور مربوط به جریان گردابی بزرگتر باشد گشتاور راهاندازی موتور بیشتر خواهد بود. گشتاور جریان گردابی در موتور هیسترزیس به مقاومت ویژه ماده هیسترزیس و پارامترهای دیگر طراحی بستگی دارد. از اینرو با انتخاب ماده هیسترزیس روتور می‌توان گشتاور راهاندازی را بهبود داد.

۵) مواد هیسترزیس عموماً سختی مکانیکی بالایی دارند و این موضوع باعث مسائل و مشکلات خاصی در هنگام ساخت روتور می‌شود. این نکته نیز می‌تواند در انتخاب ماده روتور به لحاظ ماشین‌کاری مهم باشد.

برخی از آلیاژهای بکار رفته در مواد هیسترزیس مانند کیالت از عناصر کمیاب و بسیار گران قیمت هستند. بنابراین با انتخاب ماده مناسب برای روتور موتور هیسترزیس شاید لازم باشد قیمت تمام شده موتور را نیز لحاظ کرد.

۳-۵-۳- مدل تحلیلی موتور هیسترزیس تخت

از زمان معرفی موتورهای هیسترزیس در اوایل قرن بیستم تاکنون همواره از روش تحلیلی به عنوان ابزار مهمی برای مدل سازی، طراحی و بهینه سازی موتورهای هیسترزیس بهره گرفته شده است. با استفاده از روش تحلیلی مدل های کم و بیش مختلفی برای موتورهای هیسترزیس مطرح شده اند که هر کدام دقت و کاربرد متفاوتی دارند. مدل های بر پایه روش تحلیلی معمولاً از دو شیوه کلی به دست می آیند: ۱) استفاده از قانون مداری آمپر و ۲) حل تحلیلی معادلات ماکسول. گرچه ممکن است شیوه دوم نسبت به شیوه اول جزئیات بیشتری را در برداشته باشد، اما مدل های به دست آمده از اعمال قانون مداری آمپر دید بهتر و عمیق تری نسبت به عملکرد این موتورها فراهم می کنند. به هر حال باید به این نکته توجه کرد که برای استخراج مدل تحلیلی موتور هیسترزیس با هر یک از این دو شیوه نیاز به یک سری فرضیات ساده کننده است که دقت مدل را تا حدودی کاهش می دهد. با این وجود، ساده تر بودن مدل های تحلیلی نسبت به مدل های عددی باعث شده است که این مدل ها همچنان به صورت گستردگی مورد استفاده قرار گیرند. به عنوان مثال، به دلیل زمان بر بودن محاسبات در مدل های عددی، در اکثر فرآیندهای طراحی بهینه موتورهای هیسترزیس همچنان از مدل های تحلیلی استفاده می شود.

در ادامه، جزئیات کامل مدل سازی و استخراج مدار معادل موتور هیسترزیس تخت شارمحیطی در شرایط عملکرد حالت دائمی ارائه می شود.

۳-۶-۳- استخراج مدل موتور هیسترزیس تخت با استفاده از روش تحلیلی

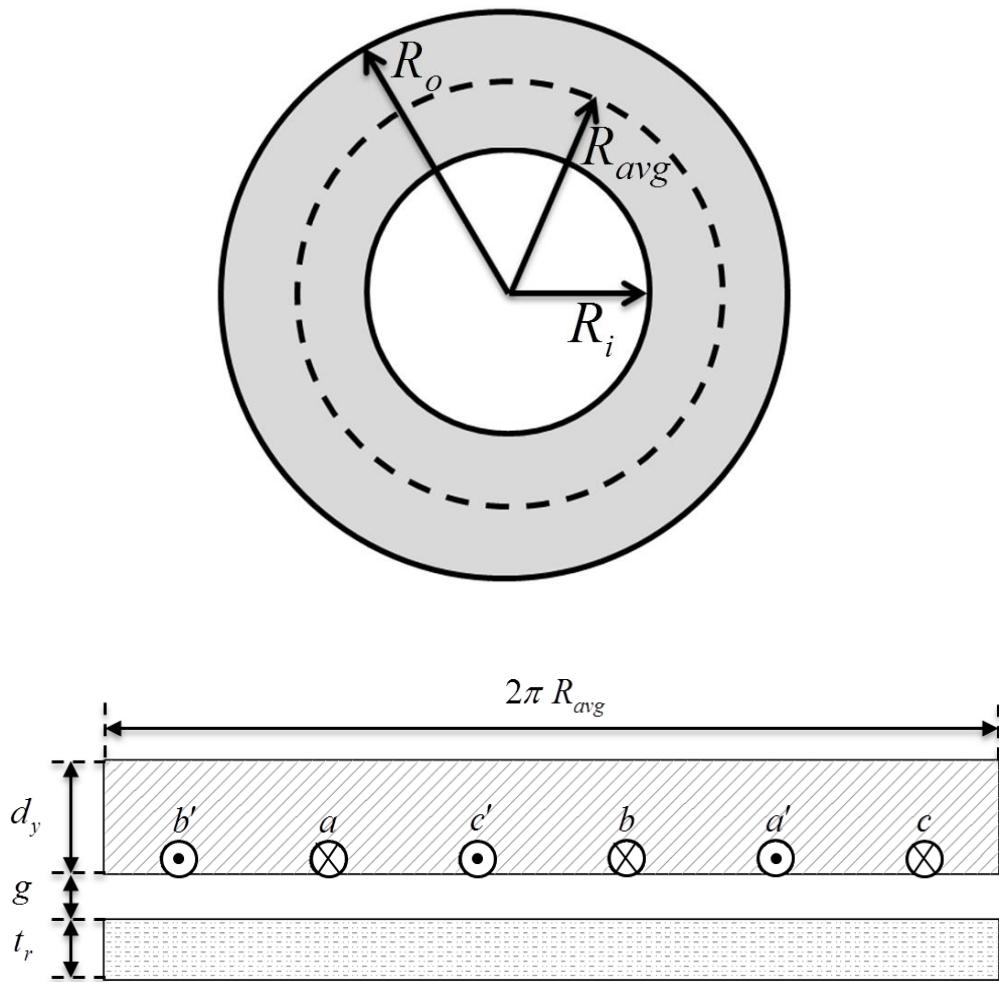
در این بخش مدل تحلیلی موتور هیسترزیس با استفاده از قانون مداری آمپر به دست می آید. این مدل برای هر فاز از موتور هیسترزیس یک مدار معادل ارائه می دهد که پارامترهای این مدار معادل با توجه به ابعاد ماشین، مشخصات مواد بکار رفته در آن و ولتاژ اعمالی قابل محاسبه هستند.

در ابتدا یک سری فرضیات به صورت زیر در نظر گرفته می شوند:

- (۱) یک مجموعه جریان‌های سه فاز متعادل در سیم‌پیچی‌های توزیع شده سینوسی سه‌فاز استاتور جاری است.
- (۲) موتور در سرعت سنکرون و در حداکثر گشتاور خود کار می‌کند.
- (۳) توزیع میدان مغناطیسی در سرتاسر دیسک هیسترزیس وابسته به موقعیت محوری نقاط مختلف دیسک نیست.
- (۴) شدت میدان و چگالی شار در فاصله هوایی فقط دارای مؤلفه شعاعی و در دیسک هیسترزیس فقط دارای مؤلفه محیطی است.
- (۵) هارمونیک‌های مرتبه بالا توزیع میدان در دیسک هیسترزی با فرض حلقه‌های هیسترزیس با مجموعه‌ای از بیضی‌های متحدم‌مرکز چشم‌پوشی می‌شوند.
- (۶) اثر دندانه‌ها و شیارهای استاتور با اعمال ضریب کارتر و محاسبه فاصله هوایی مؤثر منظور می‌شود.
- (۷) نفوذ پذیری مغناطیسی هسته استاتور ابتدا بی‌نهایت فرض شده سپس افت mmf در آهن استاتور در محاسبه راکتانس مغناطیسی کننده منظور می‌شود.
- (۸) در مرحله ابتدایی مدل‌سازی از تلفات آهن استاتور چشم‌پوشی می‌شود و سپس این تلفات وابسته به دامنه چگالی شار و فرکانس با محاسبه یک مقاومت الکتریکی در مدار معادل منظور می‌شود.
- (۹) در ماشین هیسترزیس استوانه‌ای شارمحیطی می‌توان با تقریب خوبی توزیع میدان مغناطیسی رینگ هیسترزیس را در راستای محوری ثابت فرض کرد اما در ماشین هیسترزیس تخت شارمحیطی طول مسیر عبور شار در دیسک هیسترزیس در امتداد شعاع تغییر می‌کند و بنابراین توزیع چگالی شار دیسک در راستای شعاعی یکنواخت نیست. به‌حال، با توجه به اینکه معمولاً در ماشین‌های هیسترزیس تخت نسبت شعاع متوسط دیسک هیسترزیس به ضخامت شعاعی آن بزرگ است، می‌توان با دقت قابل قبولی کلیه محاسبات را در شعاع متوسط دیسک هیسترزیس انجام داد.

۳-۳-۱-۶-۱- محاسبه ولتاژ القایی و استخراج مدار معادل ابتدایی

شکل ۸-۳ دو نمای دو بعدی از ماشین هیسترزیس تخت شارمحیطی را نشان می‌دهد که ابعاد اساسی ماشین بر روی این شکل مشخص شده‌اند.



شکل ۸-۳: دو نمای دوبعدی از ماشین هیسترزیس تخت شارمحیطی

اگر محور فاز 'a' به عنوان مبدأ زاویه الکتریکی ϕ_{se} حول محیط استاتور انتخاب شود، چگالی هادی‌های سیم‌پیچ‌های سه‌فاز به صورت زیر قابل بیان هستند:

$$N_{as} = -N_p \sin(\phi_{se}) \quad (24-3)$$

$$N_{bs} = -N_p \sin(\phi_{se} - \frac{2\pi}{3}) \quad (25-3)$$

$$N_{cs} = -N_p \sin(\phi_{se} + \frac{2\pi}{3}) \quad (26-3)$$

که در آنها N_p حداکثر چگالی هادی‌های هر فاز حول محیط استاتور است. توجه شود که علامت منفی بکار رفته در این روابط برای منظور کردن جهت جریان است. اگر تعداد قطب‌های ماشین برابر با p باشد و سیم‌پیچی سینوسی هر فاز متشکل از N_s دور باشد، خواهیم داشت:

$$N_s = \frac{p}{2} \int_0^{\pi} N_p \sin \phi_{se} d\phi_{se} = pN_p \quad (27-3)$$

فرض کنید جریان‌های سه‌فاز متعادل به صورت زیر باشند:

$$i_{ea}(t) = \sqrt{2}I_s \cos(\omega_e t) \quad (28-3)$$

$$i_{eb}(t) = \sqrt{2}I_s \cos(\omega_e t - \frac{2\pi}{3}) \quad (29-3)$$

$$i_{ec}(t) = \sqrt{2}I_s \cos(\omega_e t + \frac{2\pi}{3}) \quad (30-3)$$

که در آنها I_e و ω_e به ترتیب مقدار مؤثر جریان هر فاز و فرکانس زاویه‌ای تغذیه موتور می‌باشند.

اکنون می‌توان چگالی جریان در واحد زاویه حول محیط استاتور (که تابعی از زمان است) را به صورت زیر محاسبه کرد:

$$J_s(\phi_{se}, t) = N_{as}i_{ea} + N_{bs}i_{eb} + N_{cs}i_{ec} \quad (31-3)$$

با استفاده از روابط (۲۴-۳) تا (۳۰-۳)، معادله (۳۱-۳) را می‌توان به شکل زیر بیان کرد:

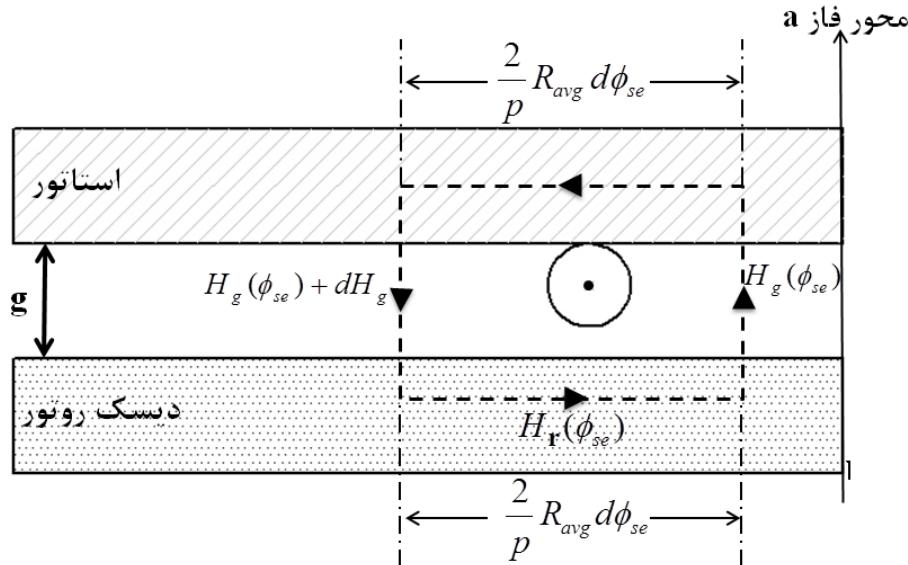
$$J_s(\phi_{se}, t) = \left(\frac{m}{2} \right) \left(\frac{N_s}{p} \right) \left(\frac{\sqrt{2}I_s}{a} \right) \sin(\omega_e t - \phi_{se}) \quad (32-3)$$

که m و a به ترتیب تعداد فازهای استاتور و تعداد مسیرهای موازی جریان سیم‌پیچی‌های هر فاز هستند.

بنابراین، جریان موجود در زاویه دیفرانسیلی $d\phi_{se}$ (الکتریکی) حول استاتور برابر می‌شود با:

$$J_s(\phi_{se}, t) d\phi_{se} = \left(\frac{m}{2} \right) \left(\frac{N_s}{p} \right) \left(\frac{\sqrt{2}I_s}{a} \right) \sin(\omega_e t - \phi_{se}) d\phi_{se} \quad (33-3)$$

شکل ۹-۳ نمای گستردگی ماشین را نشان می‌دهد که در آن یک مسیر دیفرانسیلی برای اعمال قانون مداری آمپر درنظر گرفته شده است.



شکل ۹-۳: مسیر اعمال قانون مداری آمپر

معادله زیر نتیجه اعمال قانون مداری آمپر به مسیر دیفرانسیلی نشان داده شده در شکل ۹-۳ می‌باشد:

$$-J_s d\phi_{se} = H_g(\phi_{se})g - [H_g(\phi_{se}) + dH_g]g - H_r(\phi_{se}) \frac{2}{p} R_{avg} d\phi_{se} \quad (34-3)$$

که در آن g مقدار مؤثر فاصله هوایی است. اگر طول واقعی فاصله هوایی برابر با g_{act} باشد، g و g_{act} از طریق رابطه زیر به یکدیگر مرتبط می‌شوند:

$$g = K_C g_{act} \quad (35-3)$$

که در آن K_C ضریب کارتر نامیده می‌شود. ضریب کارتر به شکل و ابعاد شیار وابسته است که در بخش‌های بعدی نحوه محاسبه آن برای شکل شیار موتور مورد نظر این پژوهه تشریح خواهد شد.

معادله (34-3) می‌تواند به صورت زیر بازنویسی شود:

$$J_s(\phi_{se}, t) = \frac{2}{p} R_{avg} H_r(\phi_{se}) + g \frac{dH_g(\phi_{se})}{d\phi_{se}} \quad (36-3)$$

توجه شود که جهت مثبت میدان در فاصله هوایی از سمت رotor به استاتور درنظر گرفته شده است.

شکل ۳-۱۰ یک برش دیفرانسیلی از دیسک هیسترزیس را نشان می‌دهد. با استفاده از اصل پیوستگی شار در این شکل می‌توان بین چگالی شار در دیسک هیسترزیس B_r و چگالی شار در فاصله هوایی B_g یک ارتباط بهصورت زیر برقرار کرد:

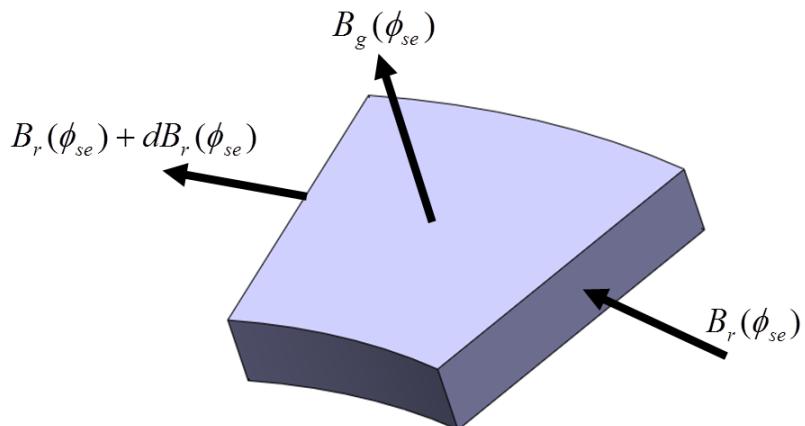
$$B_r(t, \phi_{se}) L_e t_r - [B_r(t, \phi_{se}) + dB_r(t, \phi_{se})] L_e t_r = B_g(t, \phi_{se}) R_{avg} \frac{2}{p} d\phi_{se} L_e \quad (37-3)$$

که در آن $L_e = R_o - R_i$ است. از رابطه (۳۷-۳) خواهیم داشت:

$$-dB_r(t, \phi_{se}) L_e t_r = B_g(t, \phi_{se}) R_{avg} \frac{2}{p} d\phi_{se} L_e \quad (38-3)$$

این معادله را می‌توان بهصورت زیر بازنویسی کرد:

$$B_g(t, \phi_{se}) = -\frac{p t_r}{2 R_g} \frac{dB_r(t, \phi_{se})}{d\phi_{se}} \quad (39-3)$$



شکل ۳-۱۰: یک برش دیفرانسیلی از دیسک هیسترزیس

با توجه به تقریب بیضوی مشخصه‌های هیسترزیس می‌توان توزیع مؤلفه‌های محیطی چگالی شار مغناطیسی و شدت میدان مغناطیسی دیسک هیسترزیس را بهصورت زیر در نظر گرفت:

$$B_r(t, \phi_s) = B_m \cos(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0) \quad (40-3)$$

$$H_r(t, \phi_s) = H_m \cos(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0 + \alpha) = \frac{B_m}{\mu} \cos(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0 + \alpha) \quad (41-3)$$

با جایگذاری رابطه (40-3) در (39-3) چگالی شار در فاصله هوایی بهصورت زیر قابل محاسبه است:

$$B_g(t, \phi_{se}) = -\frac{p t_r B_m}{2 R_{avg}} \sin(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0) \quad (42-3)$$

با داشتن B_g مقدار H_g بهصورت زیر محاسبه میشود:

$$H_g(t, \phi_{se}) = \frac{B_g(t, \phi_{se})}{\mu_0} = -\frac{p t_r B_m}{2 \mu_0 R_{avg}} \sin(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0) \quad (43-3)$$

با قرار دادن روابط (32-3)، (41-3) و (43-3) در معادله (36-3) خواهیم داشت:

$$\begin{aligned} & \left(\frac{m}{2} \right) \left(\frac{N_s}{p} \right) \left(\frac{\sqrt{2} I_s}{a} \right) \sin(\omega_e t - \phi_{se}) \\ &= \frac{2}{p} R_{avg} \frac{B_m}{\mu} \cos(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0 + \alpha) + \frac{g p t_r B_m}{2 \mu_0 R_{avg}} \cos(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0) \end{aligned} \quad (44-3)$$

این تساوی برای همیشه برقرار است لذا با قراردادن $\omega_e t - \phi_{se}$ برابر با صفر در رابطه (44-3) میتوان ϕ_0 را

محاسبه کرد. با انجام این کار خواهیم داشت:

$$\frac{2 R_{avg}}{p \mu} B_m \cos(\phi_0 - \alpha) + \frac{g p t_r}{2 \mu_0 R_{avg}} B_m \cos \phi_0 = 0 \quad (45-3)$$

که از این رابطه زاویه ϕ_0 بهصورت زیر محاسبه میشود:

$$\phi_0 = \frac{\pi}{2} + \tan^{-1} \left(\frac{\frac{2 R_{avg}}{p \mu} \sin \alpha}{\frac{2 R_{avg}}{p \mu} \cos \alpha + \frac{g p t_r}{2 \mu_0 R_{avg}}} \right) \quad (46-3)$$

به همین ترتیب اگر $\omega_e t - \phi_{se}$ را در رابطه (44-3) برابر با $2/\pi$ قرار دهیم مقدار حداکثر چگالی شار رینگ

هیسترزیس B_m نیز بهصورت زیر بهدست میآید:

$$B_m = \frac{\left(\frac{m}{2}\right)\left(\frac{N_s}{p}\right)\left(\frac{\sqrt{2}I_s}{a}\right)}{\frac{2R_{avg}}{p\mu}\sin(\phi_0 - \alpha) + \frac{gpt_r}{2\mu_0 R_{avg}}\sin\phi_0} \quad (47-3)$$

با جایگزینی ϕ_0 از رابطه (46-3) در رابطه (47-3) و مقداری محاسبات، می‌توان رابطه (47-3) را به صورت

زیر نوشت:

$$B_m = \frac{\left(\frac{m}{2}\right)\left(\frac{N_s}{p}\right)\left(\frac{\sqrt{2}I_s}{a}\right)}{\sqrt{\left(\frac{gpt_r}{2\mu_0 R_{avg}}\right)^2 + \left(\frac{2R_{avg}}{p\mu}\right)^2 + 2\frac{gpt_r}{\mu_0\mu}\cos\alpha}} \quad (48-3)$$

اکنون باید ولتاژ القایی در هر فاز محاسبه شود. برای این منظور فاز 'a' انتخاب می‌شود. ابتدا شار

عبوری از یک حلقه از سیمپیج فاز 'a' که یک طرف آن در زاویه ϕ_{se} و طرف دیگر آن در زاویه π

قرار گرفته است به صورت زیر محاسبه می‌شود:

$$\varphi_{Loop} = \int_{\phi_{se}}^{\phi_{se} + \pi} B_g(\phi_{se}) R_{avg} \frac{2}{p} L_e d\phi_{se} = 2L_e t_r B_m \cos(\omega_e t - \phi_{se} - \phi_0) \quad (49-3)$$

با داشتن شار عبوری از هر دور، می‌توان شار پیوندی سیمپیج فاز 'a' را به دست آورد:

$$\lambda_a = \frac{p}{2} \int_{\pi}^{2\pi} N_{as} \varphi_{Loop} d\phi_{se} \quad (50-3)$$

با قرار دادن روابط (24-3) و (49-3) در معادله (50-3) خواهیم داشت:

$$\lambda_a = -\frac{N_s L_e t_r B_m \pi}{2} \sin(\omega_e t - \phi_0) \quad (51-3)$$

اکنون ولتاژ القایی در فاز 'a' به صورت زیر قبل محاسبه است:

$$e_f = \frac{1}{a} \frac{d\lambda_a}{dt} = -\frac{N_s L_e t_r B_m \pi \omega_e}{2a} \cos(\omega_e t - \phi_0) \quad (52-3)$$

از طرف دیگر اگر طرفین معادله (۳۶) را بر $(m/2)(N_s/2)(1/a)$ تقسیم کنیم و ϕ_{se} را در آن برابر با

$(-\pi/2)$ قرار دهیم خواهیم داشت:

$$\begin{aligned} \sqrt{2}I_s \sin(\omega_e t + \frac{\pi}{2}) &= \sqrt{2}I_s \cos(\omega_e t) \\ &= \frac{4R_{avg} B_m a}{m \mu N_s} \cos(\omega_e t - \phi_0 + \alpha + \frac{\pi}{2}) + \frac{g t_r B_m p^2 a}{\mu_0 R_{avg} m N_s} \cos(\omega_e t - \phi_0 + \frac{\pi}{2}) \end{aligned} \quad (53-3)$$

طرف چپ معادله (۵۳-۳) به طور واضح جریان لحظه‌ای ورودی به فاز 'a' است حال آنکه طرف راست این معادله از جمع دو مؤلفه ساخته شده است. اجازه دهید این دو مؤلفه را i_g و i_h نشان دهیم. در این صورت خواهیم داشت:

$$i_a = i_g + i_r \quad (54-3)$$

$$i_g = \frac{g t_r B_m p^2 a}{\mu_0 R_{avg} m N_s} \cos(\omega_e t - \phi_0 + \frac{\pi}{2}) \quad (55-3)$$

$$i_h = \frac{4R_{avg} B_m a}{m \mu N_s} \cos(\omega_e t - \phi_0 + \alpha + \frac{\pi}{2}) \quad (56-3)$$

از روابط (۳۸-۳)، (۵۲-۳)، (۵۵-۳) و (۵۶-۳) می‌توان فازورهای زیر را تعریف کرد:

$$\hat{I}_a = I_s \angle 0 \quad (57-3)$$

$$\hat{E}_f = \frac{N_s L_e t_r B_m \pi \omega_e}{2\sqrt{2}a} \angle \pi - \phi_0 \quad (58-3)$$

$$\hat{I}_g = \frac{g t_r B_m p^2 a}{\sqrt{2} \mu_0 R_{avg} m N_s} \angle \frac{\pi}{2} - \phi_0 \quad (59-3)$$

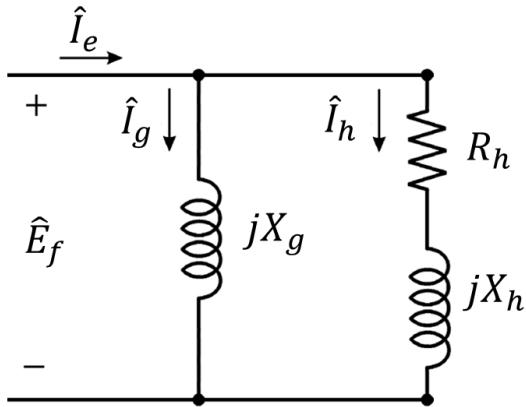
$$\hat{I}_h = \frac{4R_{avg} B_m a}{\sqrt{2} m \mu N_s} \angle \frac{\pi}{2} + \alpha - \phi_0 \quad (60-3)$$

با توجه به این فازورها می‌توان یک راکتانس X_g و یک امپدانس Z_h موازی را به صورت زیر تعریف کرد:

$$X_g = \frac{|\hat{E}_f|}{|\hat{I}_g|} = \frac{m \mu_0 N_s^2 L_e R_{avg} \pi \omega_e}{2 g a^2 p^2} \quad (61-3)$$

$$Z_h = \frac{\hat{E}_f}{\hat{I}_h} = \frac{m \mu N_s^2 L_e t_r \pi \omega_e}{8a^2 R_{avg}} \angle \frac{\pi}{2} - \alpha = R_h + jX_h \quad (62-3)$$

درنتیجه ارتباط بین ولتاژ القایی E_f و جریان I_e را می‌توان با مدار معادل شکل ۱۱-۳ نشان داد.



شکل ۱۱-۳: مدار معادل ابتدایی هر فاز از ماشین هیسترزیس استوانه‌ای شارمحيطی

لازم به ذکر است که ارتباط بین تعداد دورهای سیمپیچ واقعی هر فاز (یعنی N_{ph}) و تعداد دور سیمپیچی سینوسی معادل آن (یعنی N_s) با معادله زیر داده می‌شود [68]:

$$N_s = \frac{4K_w}{\pi} N_{ph} \quad (63-3)$$

که در آن K_w ضریب سیمپیچی است. بنابراین می‌توان با استفاده از رابطه (۶۳-۳) تمامی روابط قبل را بر حسب تعداد دور واقعی سیمپیچی هر فاز بیان کرد. همچنین متذکر می‌شود افت mmf در هسته استاتور مستلزم یک جریان مغناطیس کننده پس‌فاز اضافی است که در تحلیل بالا از آن چشم‌پوشی شد. این جریان مغناطیس کننده اضافی باعث می‌شود که راکتانس X_g محاسبه شده بزرگتر از مقدار واقعی باشد. در بخش‌های بعدی نحوه اعمال افت mmf استاتور و روش اصلاح X_g توضیح داده خواهد شد.

۳-۲-۶-۳- محاسبه تلفات آهن استاتور و مقاومت متناظر با آن

با در اختیار داشتن منحنی تلفات آهن به‌ازای هر کیلوگرم از هسته استاتور، می‌توان تلفات آهن استاتور یک ماشین هیسترزیس را به کمک رابطه زیر محاسبه کرد [69]:

$$P_{Fe} = P_{1/50} \left(\frac{f}{50} \right)^{4/3} [k_{adt} B_{mt}^2 m_t + k_{adt} B_{my}^2 m_y] \quad (64-3)$$

که در آن $P_{1/50}$ تلفات هسته بهازای هر کیلوگرم از ماده در چگالی شار یک تسلا و فرکانس پنجاه هرتز میباشد و m_y ، B_{my} ، m_t ، B_{mt} و f به ترتیب فرکانس کار ماشین، چگالی شار حداکثر در دندانهها، وزن دندانهها، چگالی شار حداکثر در یوگ استاتور و وزن یوگ استاتور میباشند. همچنین $k_{adt} < 1.7$ و $k_{ady} < 2.4$ دو ضریب ثابت مربوط به ماده مورد استفاده به عنوان هسته میباشند.

برای محاسبه تلفات ماشین هیسترزیس ابnda با داشتن توزیع چگالی شار در فاصله هوایی میتوان شار زیر یک قطب را از رابطه (42-3) محاسبه کرد. با توجه به این که مقدار شار زیر هر قطب مستقل از زمان است، میتوان این محاسبات را در هر لحظه دلخواه انجام داد. بنابراین با انتخاب $t = 0$ ، داریم:

$$B_g(t = 0, \phi_{se}) = \frac{p t_r B_m}{2 R_{avg}} \sin(\phi_{se} + \phi_0) \quad (65-3)$$

درنتیجه شار بر قطب p به صورت زیر به دست میآید:

$$\Phi_p = \int_{-\phi_0}^{-\phi_0 + \pi} \frac{2}{p} B_g(t = 0, \phi_{se}) R_{avg} L_e d\phi_{se} = 2 t_r L_e B_m \quad (66-3)$$

ماکزیمم شار عبوری از یوگ استاتور Φ_{my} برابر با نصف شار بر قطب ماشین است. بنابراین:

$$\Phi_{my} = \frac{1}{2} \Phi_p = t_r L_e B_m \quad (67-3)$$

حال اگر ضخامت محوری یوگ استاتور با d_y نشان داده شود، سطح مقطع عبور شار در یوگ استاتور y برابر خواهد بود با:

$$S_y = L_e d_y \quad (68-3)$$

اکنون میتوان چگالی شار حداکثر یوگ استاتور را به صورت زیر به دست آورد:

$$B_{my} = \frac{\Phi_{my}}{S_y} = \frac{t_r}{d_y} B_m \quad (69-3)$$

حداکثر چگالی شار در دندانه‌های استاتور B_{mt} مربوط به دندانه‌ای است که چگالی شار فاصله هوایی در مجاورت آن حداکثر باشد. با توجه به رابطه (۶۵-۳)، در لحظه $t = 0$ چگالی شار فاصله هوایی در زاویه

$$\phi_{se} = \frac{\pi}{2} - \phi_0 \quad \text{ماکزیمم می‌باشد. بنابراین شار عبوری از یک گام شیار } \Phi_{ms} \text{ در موقعیت مذکور برابر است از}$$

با:

$$\Phi_{ms} = \int_{\pi/2-\phi_0-\tau_s/2}^{\pi/2-\phi_0+\tau_s/2} \frac{2}{p} B_g(t=0, \phi_{se}) R_{avg} L_e d\phi_{se} = 2t_r L_e B_m \sin \frac{\tau_s}{2} \quad (70-3)$$

که در آن τ_s گام الکتریکی شیار است. از طرف دیگر سطح مقطع عبور شار از داخل هر دندانه استاتور t برابر است با:

$$S_t = L_e d_t \quad (71-3)$$

که در آن d_t عرض متوسط دندانه است. با فرض اینکه تمام شار به دست آمده از رابطه (۷۰-۳) از دندانه مورد نظر

عبور می‌کند، چگالی شار در این دندانه برابر می‌شود با:

$$B_{mt} = \frac{\Phi_{mt}}{S_t} = \frac{\Phi_{ms}}{S_t} = \frac{2t_r}{d_t} B_m \sin \frac{\tau_s}{2} \quad (72-3)$$

حجم یوغ استاتور V_y و حجم کل دندانه‌های استاتور V_t نیز به ترتیب زیر محاسبه می‌شوند:

$$V_y = 2\pi R_{avg} L_e d_y \quad (73-3)$$

$$V_t = Sh_t d_t L_e \quad (74-3)$$

و h_t در رابطه (۷۴-۳) به تعداد شیارهای استاتور و عمق شیارهای استاتور می‌باشند.

اکنون اگر چگالی جرمی هسته استاتور با ρ_{core} نمایش داده شود، وزن یوغ و وزن کل دندانه‌های استاتور به ترتیب با روابط زیر محاسبه می‌شوند:

$$m_y = \rho_{core} V_y \quad (75-3)$$

$$m_t = \rho_{core} V_t \quad (76-3)$$

و سرانجام با قرار دادن روابط (۶۹-۳)، (۷۲-۳) و (۷۵-۳) در معادله (۶۴-۳) تلفات کل هسته استاتور به دست می‌آید. این تلفات را می‌توان با یک مقاومت R_c به صورت موازی با شاخه X_g مدار شکل ۱۱-۳ نمایش داد و مدار معادل را تکمیل تر کرد. برای این کار مقدار مقاومت R_c برای هر فاز را می‌توان از رابطه زیر به دست آورد:

$$R_c = \frac{E_f^2}{(P_{Fe} / m)} \quad (77-3)$$

توجه شود که P_{Fe} / m در این رابطه تلفات هسته استاتور بر هر فاز است.

۳-۶-۳-۳- محاسبه افت mmf در هسته استاتور و اصلاح راکتانس مغناطیسی کننده

همان‌طور که مشاهده شد، در فرآیند استخراج مدار تحلیلی ماشین هیسترزیس استوانه‌ای، نفوذپذیری مغناطیسی هسته استاتور بی‌نهایت فرض شد. اکنون با محاسبه افت mmf در آهن استاتور به اصلاح راکتانس مغناطیسی کننده با اعمال یک ضریب می‌پردازیم.

برای محاسبه افت mmf در هسته استاتور ابتدا مقادیر حداکثر چگالی شار در یوغ استاتور B_{my} و حداکثر چگالی شار دندانه‌های استاتور B_{mt} از روابط (۶۹-۳) و (۷۲-۳) به دست می‌آیند. مقدار متوسط چگالی شار در یوغ استاتور B_{avg_y} نیز به صورت زیر محاسبه می‌شود:

$$B_{avg_y} = \frac{2}{\pi} B_{my} = \frac{2t_r}{\pi d_y} B_m \quad (78-3)$$

با توجه به دست آمده از روابط (۷۲-۳) و (۷۸-۳) می‌توان نفوذپذیری نسبی یوغ استاتور μ_{ry} و نفوذپذیری نسبی دندانه استاتور μ_{rt} را با استفاده از منحنی مغناطیسی‌شوندگی هسته استاتور محاسبه نمود. درنتیجه مقدار متوسط شدت میدان مغناطیسی در یوغ استاتور و مقدار حداکثر شدت میدان مغناطیسی در دندانه‌های استاتور برابر خواهد بود با:

$$H_{avg_y} = \frac{B_{avg_y}}{\mu_0 \mu_{ry}} = \frac{2t_r}{\pi \mu_0 \mu_{ry} d_y} B_m \quad (79-3)$$

$$H_{mt} = \frac{B_{mt}}{\mu_0 \mu_{rt}} = \frac{2t_r}{\mu_0 \mu_{rt} d_t} B_m \sin \frac{\tau_s}{2} \quad (80-3)$$

پیک شدت میدان مغناطیسی فاصله هوایی نیز از رابطه (43-۳) قابل محاسبه است:

$$H_{mg} = \frac{p t_r B_m}{2 \mu_0 R_{avg}} \quad (81-3)$$

با تعریف یک ضریب اصلاح کننده K_r این امکان وجود دارد که با بزرگتر فرض کردن طول فاصله هوایی مؤثر، افت mmf در هسته استاتور منظور شود. برای محاسبه ضریب K_r می‌توان از معادله زیر استفاده کرد:

$$K_r g H_{mg} = g H_{mg} + h_t H_{mt} + \frac{\pi R_{avg}}{p} H_{avg_y} \quad (82-3)$$

با قرار دادن روابط (79-۳) تا (81-۳) در معادله (82-۳)، ضریب K_r به صورت زیر بدست می‌آید:

$$K_r = 1 + \frac{4h_t R_{avg} \sin(\frac{\tau_s}{2})}{pg \mu_{rt} dt} + \frac{8R_{avg}^2}{p^2 g \mu_{ry} dy} \quad (83-3)$$

مشاهده می‌شود که ضریب K_r همواره بزرگتر از یک است.

با تغییر طول مؤثر فاصله هوایی، روابط جریان i_g و راکتانس X_g به صورت زیر اصلاح می‌شوند:

$$i_g = \frac{K_r g t_r B_m p^2 a}{\mu_0 R_{avg} m N_s} \cos(\omega_e t - \phi_0 + \frac{\pi}{2}) \quad (84-3)$$

$$X_g = \frac{m \mu_0 N_s^2 L_e R_{avg} \pi \omega_e}{2 K_r g a^2 p^2} \quad (85-3)$$

۴-۶-۳-۳ - محاسبه راکتانس پراکندگی

برای محاسبه راکتانس پراکندگی ماشین ابتدا باید شار پراکندگی را به سه مؤلفه تقسیم کنیم: ۱) پراکندگی شیار، ۲) پراکندگی سیم‌پیچ‌های انتهایی و ۳) پراکندگی تفاضلی یا هارمونیک‌ها.

برای هر یک از مؤلفه‌های نشت فوق الذکر به ترتیب سه ضریب λ_{ls} ، λ_{le} و λ_{ld} تعریف و راکتانس پراکندگی

هر فاز به صورت زیر محاسبه می‌شود [69]:

$$X_l = 8\pi\mu_0 f \frac{N_{ph}^2 L_e}{pq} \left(\lambda_{ls} + \frac{L_{end}}{L_e} \lambda_{le} + \lambda_{ld} \right) \quad (86-3)$$

که در آن μ_0 ، N_{ph} ، L_e ، q و L_{end} به ترتیب نفوذپذیری مغناطیسی خلأ، تعداد دورهای سیم‌پیچی هر فاز، طول محوری ماشین، تعداد شیارهای استاتور بر قطب بر فاز و طول سیم‌پیچ‌های انتهایی هر کلاف استاتور (کله‌سیم) می‌باشند.

در بخش‌های بعدی به نحوه محاسبه λ_{ls} ، λ_{le} و λ_{ld} خواهیم پرداخت اما برای روشن نمودن دامنه مطالب این موضوع لازم است در اینجا به یک نکته اشاره شود و آن اینکه شکل شیارهای استاتور بسیار متنوع و فرمول‌های محاسبه مؤلفه یا ضرایب نشت هر یک از آنها نیز متفاوت می‌باشند. این مطالب و فرمول‌ها عموماً در هر کتاب طراحی ماشین به‌طور مفصل آورده شده‌اند و در اینجا برای رعایت اختصار از بازگویی این مطالب اجتناب شده فقط به نتیجه و فرمول‌ها نهایی محاسبه ضرایب و مؤلفه‌های نشت مربوط به ماشین مورد نظر این پژوهه اکتفا می‌شود.

۳-۴-۶-۱- پراکندگی شیار

در این بخش از گزارش به محاسبه اولین مؤلفه راکتانس پراکندگی هر فاز یعنی نشت شیار می‌پردازیم. توجه نمایید که مؤلفه نشت شیار خود از سه جزء نشت در بخش داخلی شیار و نشت در بخش دهانه شیار و نشت شار بین دندانه‌های مجاور در فاصله هوایی تشکیل می‌شود. برای درک بهتر به شکل ۱۲-۳_الف که مسیر شار پراکندگی در بخش داخلی شیار و نشت در بخش دهانه شیار را برای یک شیار مستطیلی نوعی نشان می‌دهد و شکل ۱۲-۳_ب که نشت شار بین دندانه‌های مجاور در فاصله هوایی را نمایش می‌دهد توجه نمایید. به‌حال شیار ماشین مورد مطالعه در این پژوهه شبیه به شیار مستطیلی کاملاً باز نمایش داده شده

در شکل ۱۳-۳ می‌باشد. برای این شیار، و با درنظر گرفتن سیم‌پیچی یک طبقه با گام کامل، ضریب نشت شیار λ_s می‌تواند از رابطه زیر محاسبه شود [69]:

$$\lambda_{ls} = \lambda_{ls1} + \lambda_{ls2} \quad (87-3)$$

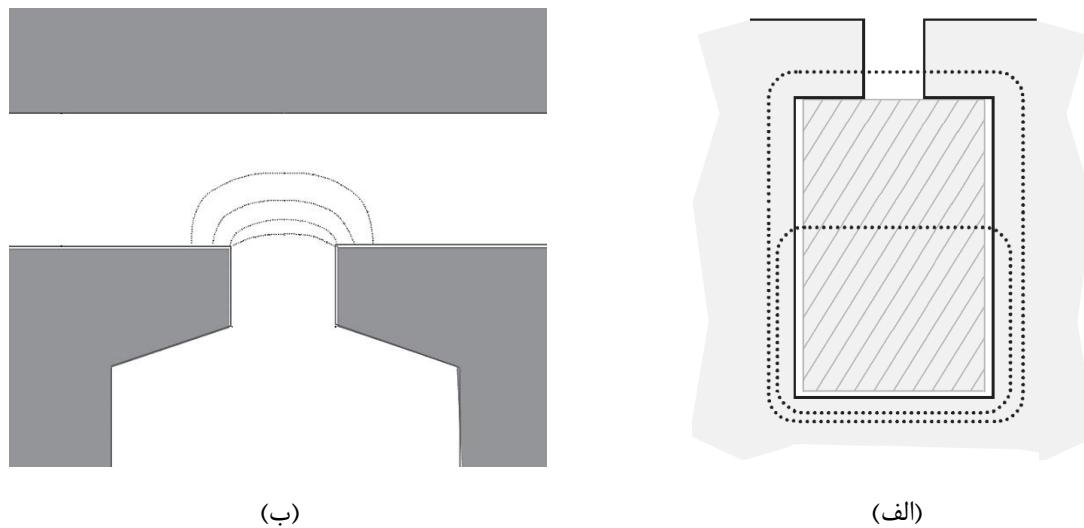
که در آن ضریب:

$$\lambda_{ls1} = \frac{h_{l1}}{3b_{l4}} + \frac{h_{l2}}{b_{l4}} \quad (88-3)$$

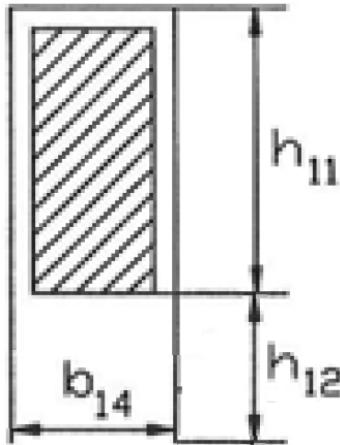
مربوط به مجموع نشت در بخش داخلی شیار و نشت در بخش دهانه شیار است و ضریب:

$$\lambda_{ls2} \approx \frac{\frac{5g_{act}}{b_{l4}}}{5 + \frac{4g_{act}}{b_{l4}}} \quad (89-3)$$

مربوط به نشت شار بین دندانه‌های مجاور در فاصله هوایی است. h_{l1} ، h_{l2} و b_{l4} ابعاد بخش‌های مختلف شیار می‌باشند که در شکل ۱۳-۳ مشخص شده‌اند.



شکل ۱۲-۳: شار پراکندگی شیار. (الف) نشت در بخش داخلی شیار و نشت در بخش دهانه شیار [70] و (ب) نشت بین دندانه‌های مجاور در فاصله هوایی [70]



شکل ۱۳-۳: ابعاد و پارامترهای شیار مستطیلی کاملاً باز [69]

۳-۳-۶-۴-۲-پراکندگی سیم‌پیچ‌های انتهایی

سیم‌پیچی استاتور موتور تخت مورد مطالعه در این گزارش از نوع تروئیدال یک طبقه است که مشخصات دقیق آن در فصل‌های بعدی داده خواهد شد. برای این نوع سیم‌پیچی، تنها بخشی از کلافها که روبروی دیسک هیسترزیس قرار می‌گیرند مفید هستند و بقیه طول کلافها جزو سیم‌پیچ‌های انتهایی می‌باشند. سیم‌پیچ‌های انتهایی موتور تخت یک‌طرفه مورد مطالعه در این گزارش در شکل ۱۴-۳ نشان داده شده است. برای محاسبه راکتانس پراکندگی سیم‌پیچ‌های انتهایی باید ضریب نشت انتهایی λ_e و طول متوسط بخش انتهایی هر کلاف تروئیدال L_{end} محاسبه شوند. L_{end} با رابطه زیر داده می‌شود:

$$L_{end} = L_e + 2d_y + 4h_{11} \quad (90-3)$$

که L_e ، d_y و h_{11} قبلًا معرفی شده‌اند و در شکل ۱۴-۳ نیز نشان داده شده‌اند.

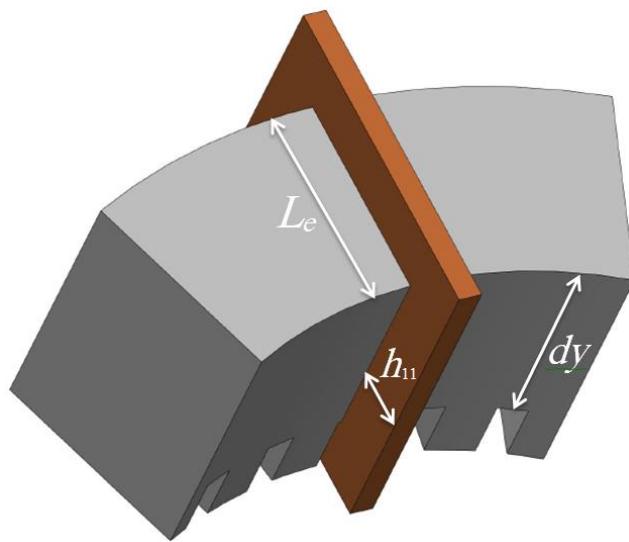
برای اکثر سیم‌پیچ‌های معمولی ضریب نشت انتهایی λ_e می‌تواند از طریق رابطه زیر محاسبه شود [69]:

$$\lambda_e \approx 0.3q \quad (91-3)$$

با توجه به این که در سیم‌پیچ‌های معمولی، سیم‌پیچ‌های انتهایی عمدتاً در مجاورت هوا قرار دارند اما در سیم‌پیچ تروئیدال موتور مورد مطالعه، سیم‌پیچ‌های انتهایی از یک طرف در مجاورت هسته استاتور قرار دارند. بنابراین پیشنهاد می‌شود برای این موتور λ_e با رابطه زیر داده شود:

$$\lambda_{le} \approx 0.6q \quad (92-3)$$

توجه به این نکته لازم است که به دلیل شکل هندسی ساده سیم پیچ های انتهایی، ضریب λ_e می تواند از طریق یک شبیه سازی اجزاء محدود ابتدایی نیز محاسبه شود. برای ماشین مورد مطالعه در این گزارش نتیجه این شبیه سازی با مقدار پیش بینی شده از رابطه $(3-92)$ بسیار نزدیک به یکدیگر هستند.



شکل ۱۴-۳: سیم پیچ‌های انتهایی برای موتور هیسترزیس تخت یک طرفه با سیم پیچ تروئیدال

۳-۳-۶-۴-۳-پرائندگی تفاضلی

ضریب پر اکنده‌گی تفاضلی، یا هارمونیک‌های شارپ یعنی $\#$ یا، ایطه زیر بیان می‌شود [69]:

$$\lambda_{ld} = \frac{m q \tau_p k_w^2}{\pi^2 g K_C} \tau_d \quad (93-3)$$

که در آن τ_d گام قطب می‌پاشد و τ_d پارامتری است که به صورت زیر محاسبه می‌شود [69]:

$$\tau_d = \frac{\pi^2(10q^2 + 2)}{27} \sin^2\left(\frac{\pi}{6q}\right) - 1 \quad (94-3)$$

و K_C ضریب کاتر است که برای شاردر شکار ۱۳-۳ به صورت زیر بیان می‌شود [69]:

$$K_C = \frac{\tau_s}{\tau_s - \gamma g} \quad (95-3)$$

در این رابطه ضریب γ برابر است با [69]:

$$\gamma = \frac{4}{\pi} \left[\frac{b_{14}}{2g} \tan^{-1} \left(\frac{b_{14}}{2g} \right) - \ln \sqrt{1 + \left(\frac{b_{14}}{2g} \right)^2} \right] \quad (96-3)$$

۳-۳-۶-۵- محاسبه مقاومت اهمی سیمپیچ‌ها

مقاومت dc هر فاز با رابطه زیر محاسبه می‌شود:

$$R_{dc} = \frac{N_{ph} L_{avg}}{a \sigma S_a} \quad (97-3)$$

که در آن L_{avg} ، σ و S_a به ترتیب طول متوسط یک دور از سیمپیچ هر فاز، رسانایی ویژه الکتریکی هادی و سطح مقطع هر هادی می‌باشند. مقدار L_{avg} برابر است با:

$$L_{avg} = 2(L_e + L_{end}) \quad (98-3)$$

مقاومت ac هر فاز نیز به صورت زیر به R_{dc} مرتبط می‌شود:

$$R_s = K_{1R} R_{dc} \quad (99-3)$$

که در آن K_R ضریب اثر پوستی برای مقاومت اهمی سیمپیچ هر فاز استاتور نامیده می‌شود و به صورت زیر محاسبه می‌شود [69]:

$$K_{1R} = \varphi(\xi) + \left[\frac{m_{sl}^2 - 1}{3} - \left(\frac{m_{sl}}{4} \right)^2 \right] \psi(\xi) \quad (100-3)$$

که در آن m_{sl} تعداد هادی‌های قرار گرفته روی یکدیگر در سیمپیچی موجود در یک شیار است. توابع φ و ψ نیز به صورت زیر تعریف می‌شوند [69]:

$$\varphi(\xi) = \xi \frac{\sinh 2\xi + \sin 2\xi}{\cosh 2\xi - \cos 2\xi} \quad (101-3)$$

$$\psi(\xi) = 2\xi \frac{\sinh \xi - \sin \xi}{\cosh \xi + \cos \xi} \quad (10-2-3)$$

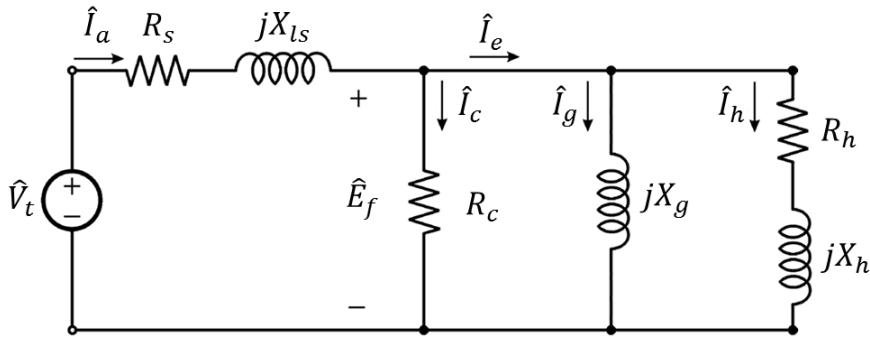
که در آنها مقدار ξ برابر است با [69]:

$$\xi = h_c \sqrt{\pi \mu_0 f \sigma} \quad (10-3-3)$$

بطوریکه h_c ارتفاع یک هادی در هر شیار است.

۳-۳-۶-۶- مدار معادل کامل هر فاز موتور هیسترزیس

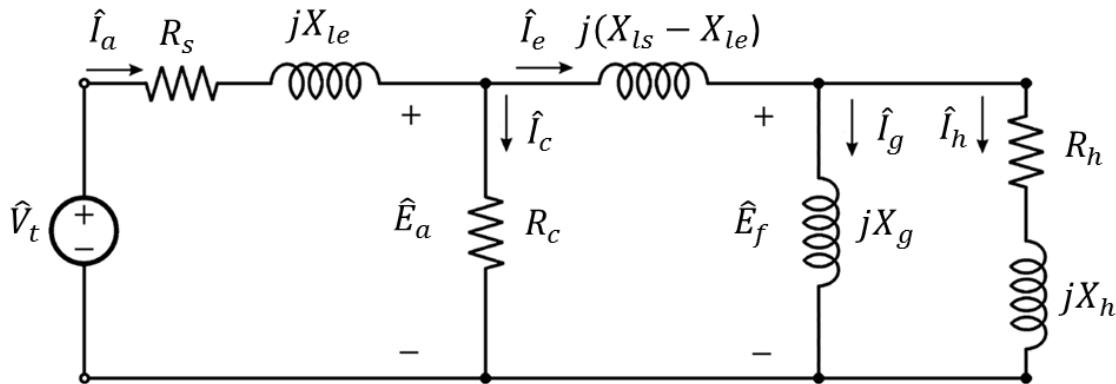
با افزودن مقاومت معادل تلفات آهن استاتور R_s ، مقاومت اهمی هر فاز سیم پیچ استاتور R_s و راکتانس پراکندگی هر فاز استاتور X_{ls} به مدار معادل شکل ۱۱-۳ می‌توان مدار معادل حالت دائمی هر فاز موتور هیسترزیس تخت شارمحیطی را به صورت شکل ۱۵-۳ ترسیم کرد.



شکل ۱۵-۳: مدار معادل هر فاز موتور هیسترزیس تخت شارمحیطی برای شرایط عملکرد حالت دائمی

در مرجع [71] اشاره شده است که منظور کردن مقاومت معادل تلفات آهن بین مقاومت سیم پیچ استاتور و راکتانس پراکندگی می‌تواند به نتایج دقیق‌تری منجر شود. این موضوع منطقی به‌نظر می‌رسد زیرا شارهای پراکندگی مسیر خود را از داخل هسته استاتور می‌بندد و لذا در ایجاد تلفات آهن نقش دارند. همچنین همان‌طور که در فصل‌های بعدی بحث خواهد شد، در مدل‌سازی ماشین هیسترزیس استوانه‌ای با استفاده از روش اجزاء محدود مؤلفه‌های پراکندگی شار به جز پراکندگی سیم پیچ‌های انتهایی بقیه در محاسبه ولتاژ القایی هر فاز به صورت مستقیم دخیل هستند. با توجه به این توضیحات، پیشنهاد می‌شود در روش

مدل‌سازی تحلیلی ماشین هیسترزیس تخت از مدار معادل نشان‌داده شده در شکل ۱۶-۳ استفاده شود. در این شکل X_{le} راکتانس پراکندگی شار سیم‌پیچ‌های انتهایی است. در صورت استفاده از مدار معادل شکل ۱۶-۳ توجه شود که به منظور محاسبه مقاومت معادل تلفات اهمی R_c به کمک رابطه (۷۷-۳) لازم است به جای ولتاژ E_f از ولتاژ E_a استفاده شود.



شکل ۱۶-۳: مدار معادل کامل هر فاز موتور هیسترزیس تخت شارم‌حیطی برای شرایط عملکرد حالت دائمی

۷-۳-۳- معرفی مدل‌های مطرح هیسترزیس

پدیده هیسترزیس از دیرباز در بسیاری از حوزه‌های علم و مهندسی مشاهده شده است. در برخی از کاربردها، هیسترزیس می‌تواند به صورت مفید مورد استفاده قرار گیرد، مثلاً در ماشین‌های الکتریکی هیسترزیس و همچنین مواد مغناطیس دائم. در سایر ماشین‌های الکتریکی، پدیده هیسترزیس عموماً ناخواسته است و باعث ایجاد تلفات شده و در نتیجه تا حد امکان باید از آن جلوگیری شود.

در حالت کلی، تکنیک‌های مدل‌سازی برای توصیف پدیده هیسترزیس به دو دسته تقسیم می‌شوند: مدل‌سازی فیزیکی و مدل‌سازی پدیدار شناختی. در مدل‌سازی فیزیکی، فرآیندهای درگیر اصلی شبیه‌سازی می‌شوند تا بتوان نحوه مغناطیس شدن را توصیف کرد. در مدل‌های پدیدار شناختی، به وسیله تولید یک سری از منحنی‌ها رفتار ماکروسکوپیک ماده به صورت ریاضی توصیف می‌شود. این مدل‌ها از نظر محاسباتی نسبت به مدل‌های فیزیکی بهتر هستند، اما هیچ دید فیزیکی از فرآیندهای در حال اتفاق ارائه نمی‌کنند.

به منظور طراحی تجهیزات الکترومغناطیسی، ارزیابی دقیق الگوهای میدان مغناطیسی در داخل تجهیز غالباً برای پیش‌بینی واقعی مشخصه‌های عملکردی تجهیز الزامی است. در نتیجه، در بسیاری از حالات، در محاسبات میدان مغناطیسی باید خصوصیات دقیق مواد مغناطیسی مورد استفاده، از جمله تأثیرات هیسترزیس، را در نظر گرفت. سپس، ویژگی‌های ماکروسکوپیک، که توسط مدل‌های پدیدار شناختی توصیف می‌شوند با معادلات ماسکول تزویج می‌شوند تا جواب دقیقی برای مسائل میدان‌های الکترومغناطیسی به دست آید.

مدل‌سازی هیسترزیس در مواردی که هدف ما ارزیابی مشخصاتی باشد که مستقیماً به فرآیند هیسترزیس وابسته باشند، مثلاً محاسبات گشتاور در ماشین‌های هیسترزیس و یا محاسبات تلفات آهن در ماشین‌های الکتریکی، مهم‌تر نیز می‌شود.

۳-۳-۷-۱- مدل‌های هیسترزیس براساس معادلات دیفرانسیل

۳-۳-۷-۱-۱-۱-۱-۱-۱

مدل هدگدن با استفاده از معادله دیفرانسیل زیر، یک رابطه ساختاری بین H و B درنظر می‌گیرد:

$$\frac{dH}{dB} = \alpha \cdot \text{sgn}\left(\frac{dH}{dB}\right) [f(B) - H] + g(B) \quad (1+4-3)$$

با انتخاب مناسب α و توابع وابسته به ماده f و g ، می‌توان حلقه‌های هیسترزیس مربوط به مواد مختلف را توصیف کرد. این مدل قابلیت مدل‌سازی حلقه‌های داخلی را نیز دارد.

¹ Hodgdon's Model

۳-۳-۲-۱-۷-۳-۳- مدل جیلز اثرتون^۱

یکی دیگر از مدل‌های معروف هیسترزیس بر پایه معادلات دیفرانسیل، مدل جیلز-اثرتون است. معادلات لازم با استفاده از به کار گیری این اصل به دست می‌آیند که انرژی کل داده شده به ماده می‌تواند به دو بخش تقسیم شود: ۱) انرژی تلف شده (تلفات هیسترزیس) و ۲) تغییرات انرژی به واسطه تغییر در مغناطیس‌شوندگی ماده که می‌تواند برگشت‌پذیر در نظر گرفته شود. بر همین اساس مغناطیس‌شوندگی کل به صورت مجموع یک بخش بازگشت‌پذیر (M_{rev}) و یک بخش بازگشت‌نابذیر (M_{irr}) در می‌آید.

۳-۳-۱-۷-۳-۳- مدل پریساج

اهمیت به کار گیری مدل‌های هیسترزیس در بسیاری از حوزه‌های دانش و تکنولوژی همچون ضبط مغناطیسی، آهنرباهای دائم، موتورهای هیسترزیس و ... رو به افزایش است. به همین دلیل در سالیان گذشته حجم وسیعی از تحقیقات به مدل‌های ریاضی هیسترزیس اختصاص داده شده است. مدل پریساج یکی از پرکاربردترین این مدل‌ها است که در این بخش به معرفی مختصر آن پرداخته می‌شود. این مدل انواع مختلفی دارد، اما تمامی آنها یک ویژگی مشترک دارند: منحنی‌های مغناطیس‌شوندگی از جمع آثار حلقه‌های هیسترزیس مستطیلی ساده ساخته می‌شوند.

۳-۳-۱-۷-۳-۳-۱- مدل پریساج اسکالر کلاسیک

در این نوع مدل فرض می‌شود که راستای میدان‌های $H(t)$ و $B(t)$ با گذشت زمان تغییر نکند و فقط اندازه آنها تغییر کند (یک جهته)، به همین دلیل این نوع اسکالر نامیده می‌شود. واژه کلاسیک به این دلیل استفاده شده است که این نوع مدل هیسترزیس مستقل از نرخ تغییرات (شبه استاتیک) را توصیف می‌کند. در حقیقت، وضعیت حافظه هیسترزیس در هر لحظه تنها به وسیله مقادیر اکسترم (ماکزیمم و مینیمم) شدت میدان مغناطیسی تعیین می‌شود.

^۱ Jiles-Atherton Model

۳-۳-۱-۷-۳-۲- مدل پریساج اسکالر دینامیک

تمامی مدل‌هایی که تاکنون معرفی شده‌اند، ذاتاً استاتیک هستند. به این مفهوم که در این مدل‌ها تنها مقادیر گذشته ورودی بروی مقادیر خروجی اثر خواهد گذاشت، در حالی که سرعت تغییرات ورودی بروی تغییر شاخه‌ها ندارد. طبق آزمایش‌های انجام شده، وابستگی منحنی هیسترزیس به سرعت تغییرات ورودی در فرکانس‌های نسبتاً پایین (مثل فرکانس‌های مورد استفاده در ماشین‌های الکتریکی) ناچیز است، ولذا می‌توان از مدل‌های استاتیک استفاده نمود.

۳-۳-۱-۷-۳-۳- مدل پریساج برداری

در برخی از کاربردها، تغییرات میدان در یک جهت نخواهد بود و کاربرد مدل اسکالر پریساج با محدودیت مواجه خواهد شد. در این حالت باید از پریساج برداری استفاده نمود، که مدلی پیچیده است.

۴-۳- تئوری عملکرد موتور سنکرون آهنربای دائم

تئوری عملکرد موتور سنکرون آهنربای دائم با آهنرباهای سطحی در حالت کلی مشابه موتورهای سنکرون بزرگ قطب صاف با تحریک DC است. چنانچه مدار مغناطیسی متعادل (دارای مسیر با فاصله هوایی یکنواخت) فرض شود و نیز مقاومت اهمی سیم‌پیچی استاتور قابل صرف‌نظر باشد، گشتاور موتور سنکرون از رابطه زیر به دست می‌آید.

$$T_s = \frac{qV_T E_a}{\omega_s X_s} \sin \delta \quad (105-3)$$

در رابطه فوق q تعداد فازها، V_T ولتاژ فاز استاتور، E_a نیروی محرکه القا شده در استاتور، ω_s سرعت سنکرون، X_s راکتانس سنکرون و δ اختلاف زاویه بین V_T و E_a است. این زاویه معادل الکتریکی زاویه مکانی بین محورهای مغناطیسی رotor و میدان دوار استاتور می‌باشد.

در واقع مدار مغناطیسی موتورهای سنکرون کوچک، متعادل نیست و در نتیجه راکتانس آن نیز در دو امتداد محورهای مغناطیسی طولی و عرضی یکسان نمی‌شود. به علاوه، برخلاف موتورهای سنکرون بزرگ، از مقاومت سیم‌پیچی‌های استاتور در مقایسه با راکتانس‌های طولی و عرضی نمی‌توان صرف‌نظر کرد. در نتیجه معادله گشتاور اصلی تداخلی چنین موتورهایی به صورت زیر در می‌آید.

$$T_e = \frac{qV_T E_a}{\omega_s} \left[\frac{X_q (2R_a X_d - R_a X_q + X_d X_q)}{(X_d X_q + R_a^2)^2} \sin \delta + \frac{R_a (2X_q^2 - X_d X_q + R_a^2)^2}{(X_d X_q + R_a^2)^2} \cos \delta \right] \quad (10.6-3)$$

در این رابطه X_d و X_q راکتانس‌های استاتور به ترتیب در امتداد طولی و عرضی است. چنانچه مقاومت مغناطیسی ماشین در پیرامون فاصله هوایی یکنواخت باشد آنگاه $X_d = X_q$. اگر مقدار R_a نیز صفر باشد، رابطه (10.6-3) به فرم رابطه (10.5-3) در می‌آید.

عدم تساوی راکتانس‌های طولی و عرضی باعث تولید گشتاور رلوکتانسی نیز می‌شود که مقدار آن علاوه بر پارامترهای فیزیکی مدار،تابع زاویه δ نیز است. مقدار این گشتاور از رابطه زیر به دست می‌آید.

$$T_{r1} = \frac{qV_T^2}{2\omega_s} \cdot \frac{X_d - X_q}{(X_d X_q + R_a^2)^2} \left[(X_d X_q + R_a^2) \sin 2\delta + R_a (X_d + X_q) \cos 2\delta \right] \quad (10.7-3)$$

اندازه گشتاور فوق در محدوده تغییرات δ ممکن است مثبت، منفی و یا حتی صفر شود. قسمت عمده گشتاور موتور سنکرون از نوع تداخلی است و می‌توان انتظار داشت که همین رابطه، نقش اصلی را در تعیین مقدار δ در زیر بارهای مختلف ایفا کند.

علاوه بر دو مؤلفه گشتاور فوق، دو مؤلفه گشتاور ترمی نیز در چنین موتورهایی تولید می‌شود. چرخش روتور در فاصله هوایی دو مؤلفه نیروی محرکه به شرح زیر در مدار آرمیچر القا می‌کند.

۱) نیروی محرکه سرعتی ناشی از چرخش فلوج اصلی در فاصله هوایی

۲) نیروی محرکه ناشی از عدم تساوی راکتانس‌های طولی و عرضی

مؤلفه اول جریانی در مدار آرمیچر به وجود می‌آورد و موجب اتلاف مقداری انرژی در آن می‌شود. فرکانس این نیروی محرکه و جریان، تابعی از سرعت و از لحظه راهاندازی تا سرعت سنکرون و حتی در سرعت سنکرون نیز به وجود می‌آید. در واقع برای این مؤلفه از نیروی محرکه، ماشین سنکرون مانند یک ژنراتور عمل می‌کند و توان الکتریکی خروجی خود را در سیم‌پیچی استاتور تلف می‌کند. در نتیجه این تلفات به صورت یک گشتاور منفی بر محور موتور تحمیل می‌شود. این گشتاور در سرعت سنکرون به صورت زیر محاسبه می‌شود.

$$T_d = -\frac{qE_a^2}{\omega_s} \frac{R_a(X_q^2 + R_a^2)}{(X_d X_q + R_a^2)^2} \quad (10.8-3)$$

علامت منفی بیانگر ترمزی بودن این مؤلفه گشتاور می‌باشد.

عدم تساوی را وکتانس‌های طولی و عرضی روتور موجب می‌شود تا تزویج مغناطیسی سیم‌پیچ‌های فازهای مختلف استاتور تابعی از موقعیت روتور گردد. لذا چرخش روتور باعث تغییر شار پیوندی فازها و از آنجا نیروی محرکه‌ای در فازهای مختلف استاتور ایجاد می‌شود. جریان حاصله از این نیروی محرکه نیز موجب اتلاف توان در سیم‌پیچی استاتور می‌گردد. این توان در اثر چرخش روتور در استاتور تلف می‌شود و در نتیجه برای تأمین گشتاور مخالف بر محور روتور تحمیل می‌گردد. اندازه این گشتاور عبارت است از:

$$T_{r2} = -\frac{qV_T}{2\omega_s} \frac{R_a(X_d + X_q)}{(X_d X_q + R_a^2)^2} \quad (10.9-3)$$

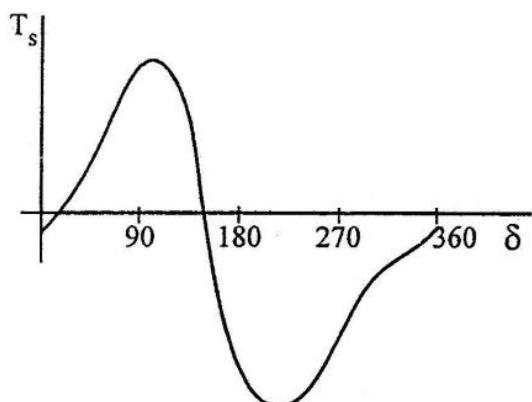
علامت منفی بیانگر ترمزی بودن این مؤلفه گشتاور می‌باشد.

از آنجایی که دو مؤلفه T_{r1} و T_{r2} از نوع رلوکتانسی هستند، انتظار می‌رود که هر دو مؤلفه در صورت برابر بودن X_d و X_q به صفر تنزل یابند که روابط T_{r1} و T_{r2} این واقعیت را نشان می‌دهند.

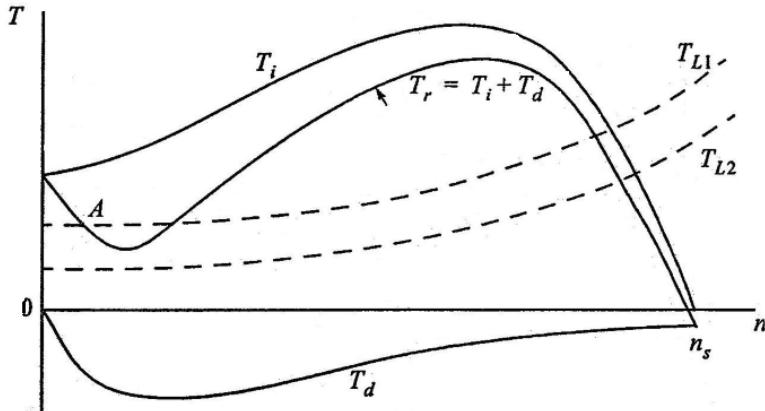
نهایتاً مقدار کل گشتاور تولید شده توسط یک موتور سنکرون با آهنربای دائم که مقاومت استاتور آن قابل صرفنظر کردن نیست و در آن $X_d \neq X_q$ است، در سرعت سنکرون به صورت مجموع گشتاورهای فوق به صورت زیر خلاصه می‌شود.

$$T_s = T_e + T_{r1} + T_d + T_{r2} \quad (110-3)$$

چگونگی تغییرات T_s منتجه گشتاور موتور بر حسب تغییرات δ وقتی که موتور با سرعت سنکرون کار می‌کند در شکل ۱۷-۳ نشان داده شده است. شکل ۱۸-۳ مشخصه راه اندازی یک نمونه موتور سنکرون با مغناطیس دائم و با راه انداز القایی را تا قبل از رسیدن به سرعت سنکرون نشان می‌دهد. در این شکل T_d نیز بر حسب سرعت نشان داده شده است. چنانچه قبل اشاره شد این مؤلفه در تمام سرعت‌های مخالف صفر موجود است و با گشتاور القایی T_i مخالفت می‌کند. چنانچه مشخصه گشتاور-سرعت با مشخصه بار مانند T_{ll} در محدوده شب منفی مثلاً نقطه A برخورد کند، سرعت موتور هرگز از این مقدار بیشتر نخواهد شد چراکه نقطه A یک نقطه کار پایدار در حالت القایی می‌باشد.



شکل ۱۷-۳: تغییرات گشتاور برآیند موتور سنکرون بر حسب زاویه بار

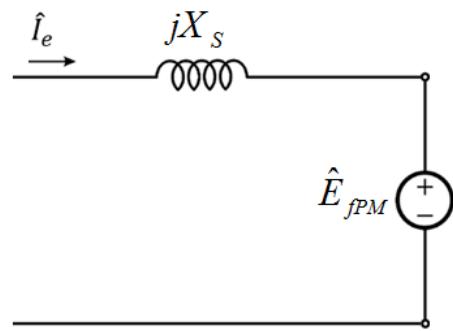


شکل ۱۸-۳: مشخصه راهاندازی یک نمونه موتور سنکرون آهنربای دائم با راهانداز القایی

۱-۴-۳- مدل‌سازی موتور آهنربای دائم

در این بخش برای بیان روند مدل‌سازی تحلیلی موتور آهنربای دائم، به عنوان نمونه، موتور سنکرون آهنربای دائم نوع TORUS که ساختاری مشابه ساختار مدنظر این رساله برای موتور PMHS دارد، مدل‌سازی می‌شود [72].

مدل‌سازی تحلیلی موتور سنکرون آهنربای دائم نیز با به کارگیری قانون مداری آمپر و قانون القای فارادی انجام پذیر است. در ساختار ارائه شده توسط این رساله، مگنت‌ها روی سطح دیسک نگهدارنده قرار گرفته‌اند. این موضوع باعث می‌شود تا فاصله هوایی در تمام نقاط تقریباً یکنواخت باشد. به عبارت دیگر، برجستگی قطب در ماشین وجود نخواهد داشت و موتور سنکرون آهنربای دائم از نوع قطب صاف محسوب خواهد شد. مدل تحلیلی موتور سنکرون آهنربای دائم قطب صاف، در بسیاری از مراجع آورده شده و مدار معادل آن نیز مستخرج گشته است. در این رساله از همان مدار معادل مرسوم موتور سنکرون آهنربای دائم قطب صاف که در شکل ۱۹-۳ نشان داده شده است، استفاده می‌شود. در این شکل، X_s و \hat{E}_{PM} به ترتیب راکتانس سنکرون و فازور ولتاژ داخلی (Back-emf) ماشین می‌باشند که نحوه محاسبه آنها در مرجع [73] به تفصیل بیان شده است. لازم به ذکر است که در مدار معادل شکل ۱۹-۳، تلفات اهمی و آهنی و شار پراکندگی لحاظ نشده‌اند.



شکل ۱۹-۳: مدار معادل هر فاز موتور سنکرون آهنربای دائم قطب صاف برای مدل سازی شرایط عملکرد حالت دائمی به روش تحلیلی

فصل ۴: ارائه ساختار جدید برای موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم

۱-۴ - مقدمه

همان طور که پیشتر بیان شد، موتور سنکرون آهنربای دائم دارای مزیت‌های ارزشمندی از قبیل چگالی توان و گشتاور بالا، بهره‌برداری آسان و... می‌باشد. عدم گشتاور راهاندازی در این موتور موجب شده است تا این موتور برای استفاده در اکثر کاربردهای صنعتی شرایط لازم را نداشته باشد و تنها در بعضی کاربردهای خاص، بکار گرفته شود. از طرف دیگر موتور هیسترزیس دارای گشتاور راهاندازی است. بنابراین با ترکیب دیسک هیسترزیس با روتور موتور سنکرون آهنربای دائم می‌توان به یک ساختار مناسب برای اکثر کاربردهای صنعتی دست یافت. در این فصل ساختار پیشنهادی این رساله برای موتور هیسترزیس آهنربای

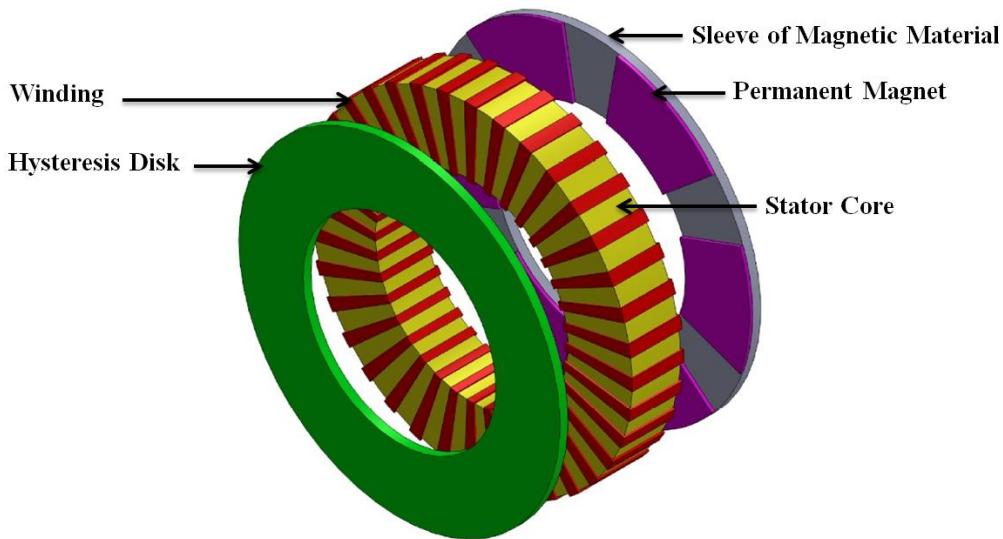
دائم ارائه می‌گردد. این ساختار برای اولین بار توسط نویسنده رساله پیش‌رو ارائه شده است و منجر می‌شود تا مزایای هر دو موتور هیسترزیس و آهنربای دائم، در موتور ترکیبی حاصل تا جای ممکن محفوظ بمانند.

۲-۴- ارائه ساختار پیشنهادی

همان‌طور که در بخش قبل مشاهده شد، تمامی پژوهش‌ها برروی ساختار استوانه‌ای موتور PMHS انجام شده است و به جرأت می‌توان گفت که در هیچ مرجعی ساختار دیگری برای این موتور ارائه و ارزیابی نشده است. ساختار استوانه‌ای دارای معاایب و محدودیت‌های فراوانی است که در بخش‌های قبلی مطرح شد. همچنین در بخش ۵-۴-۲، مقایسه‌ای بین ساختار استوانه‌ای و تخت صورت گرفت که با تکیه بر آن مطالب می‌توان نتیجه گرفت که به کارگیری ساختار تخت برای موتور PMHS منجر به نتایج مطلوب‌تری نسبت به ساختار استوانه‌ای خواهد شد.

۲-۴-۱- ساختار موتور PMHS نوع تخت پیشنهادی

این ساختار الهام گرفته از همان ساختار موتور هیسترزیس SDDHM می‌باشد که جزئیات آن در بخش ۲-۲-۱-۱- مورد بررسی قرار گرفت. به این صورت که دارای یک استاتور داخلی و دو رotor خارجی است. یک رotor از یک دیسک هیسترزیس و دیگری از مگنت‌های سوار شده برروی نگهدارنده تشکیل شده‌اند. این ساختار در شکل ۱-۴ نشان داده شده است.



شکل ۱-۴: ساختار موتور PMHS نوع تخت پیشنهادی

در این ساختار، استاتور از نوع بدون شیار انتخاب شده است. وجود شیار باعث به وجود آمدن نوساناتی در شار فاصله هوایی شده (ریپل دندانه) و در نتیجه تلفات پارازیتیک شار را افزایش می‌دهد و از آنجا بازده ماشین به شدت کاهش می‌یابد. همچنین مگنت‌ها به صورت سطحی بر روی نگهدارنده قرار گرفته‌اند. این امر باعث می‌شود تا برجستگی قطب وجود نداشته باشد و ماشین از نوع قطب صاف بشمار آید که خود به خود منجر به کاهش ریپل گشتاور و نویز موتور می‌شود. بنابراین این موتور در کاربردهای با سرعت و توان بالا مانند سانتریفیوژهای توان بالا بسیار کارایی خواهد داشت. جنس ماده نگهدارنده مگنت‌ها از جنس مواد مغناطیسی انتخاب شده تا مسیر شار در آن با کمترین تضعیف بسته شود. مسیر شار در فاصله‌های هوایی و هسته استاتور در راستای محور و در دیسک هیسترزیس و دیسک نگهدارنده مگنت‌ها در راستای محیطی خواهد بود. سیم‌پیچی استاتور به صورت تروئیدال انجام می‌شود. بنابراین می‌توان موتور PMHS را ترکیب سری شده موتور هیسترزیس و موتور آهنربای دائم در نظر گرفت.

۳-۴- بررسی برخی مسائل پیرامون موتورهای سنکرون هیبرید

موتور سنکرون آهنربای دائم دارای مزیت‌هایی از قبیل چگالی توان بالا، ضریب توان و بازده بالا و... می‌باشد. اما عیب اساسی این موتور همان‌طور که قبلاً بیان شد، عدم گشتاور راهاندازی در فرکانس شبکه است. راه

حل عملی رفع این مشکل (بدون استفاده از درایو)، ترکیب این موتور با موتورهای دارای گشتاور راهاندازی مانند موتور آسنکرون و موتور هیسترزیس خواهد بود.

ترکیب موتور سنکرون آهنربای دائم با موتور آسنکرون به عنوان یک ترکیب مناسب، از مدت‌ها پیش انجام می‌شده است. به این شیوه که، در روتور موتور سنکرون آهنربای دائم میله‌های قفسه سنجابی تعییه می‌شده تا موتور در راهاندازی همانند موتور آسنکرون رفتار کند. در سرعت سنکرون نیز این میله‌ها نقش میراکنندگی نوسانات را بر عهده دارند. این ترکیب ملاحظات طراحی خاص خود را دارد. بسته به اینکه موتور تحت چه شرایطی بکار گرفته خواهد شد، طراحی ترکیب آن متفاوت خواهد بود. به عنوان مثال، چنانچه موتور تحتبار راهاندازی شود، گشتاور ناشی از قفسه مناسب با آن طراحی می‌گردد و بلعکس اگر در سرعت سنکرون بارگذاری می‌شود، طراحی قفسه مناسب با گشتاور راهاندازی بی‌باری انجام می‌گیرد. باید متذکر شد که قفسه‌ای که برای شرایط مثلاً راهاندازی بی‌بار طراحی شده است، نمی‌تواند برای وظایف دیگر خود از جمله میراکنندگی نوسانات مناسب باشد.

ترکیب موتور سنکرون آهنربای دائم با موتور هیسترزیس با دو دیدگاه صورت می‌پذیرد. دیدگاه اول، ترکیب رینگ هیسترزیس در موتور سنکرون آهنربای دائم به جهت رفع نواقص موتور سنکرون آهنربای دائم خواهد بود که موتور سنکرون آهنربای دائم هیسترزیس (HPMS)^۱ را نتیجه می‌دهد و دیدگاه دوم، ترکیب آهنربای دائم در موتور هیسترزیس به جهت رفع نواقص موتور هیسترزیس است که موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم (PMHS)^۲ را نتیجه می‌دهد.

در موتور HPMS، رینگ هیسترزیس به دلیل ایجاد گشتاور راهاندازی در موتور سنکرون آهنربای دائم، به روتور آن اضافه شده است. موتور سنکرون آهنربای دائم معمولاً در کاربردهای توان و گشتاور بالا استفاده می‌شود. چنانچه این موتور تحتبار راهاندازی شود، رینگ هیسترزیس مورد نیاز برای ایجاد گشتاور راهاندازی در چنین شرایطی بسیار بزرگ و از مواد گرانقیمت خواهد بود. همچنین از آنجایی که بهره موتور

¹ Hysteresis Permanent Magnet Synchronous Motor

² Permanent Magnet Hysteresis Synchronous Motor

هیسترزیس پایین است، بنابراین پیش‌بینی می‌شود که این ترکیب برای این شرایط از لحاظ اقتصادی به صرفه نخواهد بود. بر همین اساس می‌توان گفت که به کارگیری موتور HPMS در کاربردهای توان و گشتاور پایین منطقی‌تر خواهد بود. مرجع [10] از موتور HPMS برای کاربرد در وسایل نقلیه الکتریکی استفاده کرده است.

در موتور PMHS، آهنربای دائم به دلیل افزایش بازده و ضریب توان موتور هیسترزیس و کاهش هانتینگ، به رotor آن اضافه شده است. ویژگی اصلی موتور هیسترزیس که استفاده از آن را توجیه می‌کند، عملکرد نرم و با نویز بسیار پایین آن می‌باشد. اضافه کردن آهنربای دائم به رotor موتور هیسترزیس این ویژگی را تحت تأثیر قرار می‌دهد. در برخی مراجع با به کارگیری ترکیب مناسب، تا حدودی این مشکل را برطرف ساخته‌اند. لذا در طراحی موتور PMHS، این نکته حائز اهمیت بوده و چنانچه بتوان به نوعی بر آن فائق آمد، ترکیب حاصل بسیار مناسب و به صرفه خواهد بود. لازم به ذکر است که عدمه مشکلات این ترکیب با انتخاب ساختاری مناسب و طراحی انعطاف‌پذیر قابل رفع است. در این رساله ساختاری ارائه و طراحی می‌شود که تا حد زیادی اثرات نامطلوب اضافه کردن آهنربای دائم به موتور هیسترزیس را کاهش می‌دهد.

با توجه به توضیحات بالا و براساس مطالبی که در فصل اول ارائه گردید، می‌توان ادعا نمود که ترکیب موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم، تنها به جهت بهبود مشخصه‌های موتور هیسترزیس منطقی می‌باشد.

فصل ۵: مدل سازی تحلیلی و عددی موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم نوع تخت

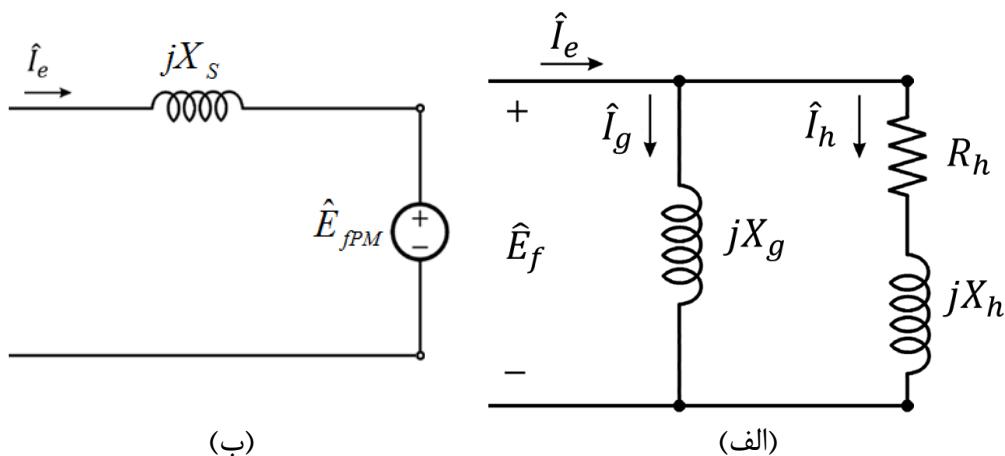
۱-۵ - مقدمه

در این فصل مدل تحلیلی موتور PMHS با به کار گیری قانون مداری آمپر و قانون القای فارادی به دست می آید. این مدل برای هر فاز از موتور، یک مدار معادل ارائه می دهد که پارامترهای این مدار معادل با توجه به ابعاد ماشین، مشخصات مواد بکار رفته در آن و ولتاژ اعمالی قابل محاسبه هستند. این مدار معادل رفتار موتور را در شرایط حالت دائمی و حداقل گشتاور بار به درستی پیش بینی می کند. در انتهای تشریح روش مدل سازی تحلیلی، با پذیرش میزان خطای اندکی، نحوه پیاده سازی شرایط حالت دائمی بار جزئی نیز با استفاده از همین مدار معادل ارائه می گردد. همچنین با به کار گیری روش اجزاء محدود، یک مدل عددی برای

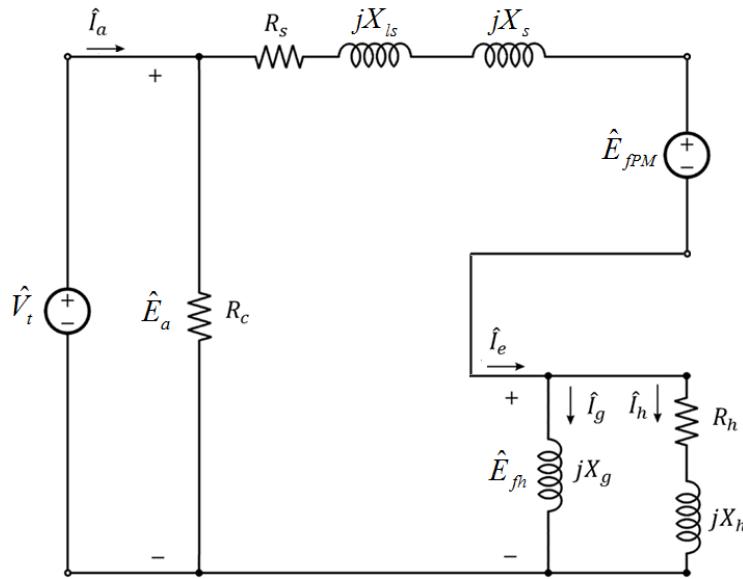
پیش‌بینی عملکرد موتور PMHS نوع تخت در شرایط حداکثر بار ارائه می‌گردد. این مدل نسبت به مدل تحلیلی از دقت بالاتری برخوردار خواهد بود و از طرف دیگر صرف زمان بیشتری را می‌طلبد.

۲-۵- مدل‌سازی تحلیلی موتور هیسترزیس آهنربای دائم با ساختار پیشنهادی

از آنجایی که سیم‌پیچی موتور مورد مطالعه از نوع تروئیدال است، شار عبوری از سیم‌پیچ‌های هر فاز استاتور از مجموع شار منتجه هر دو فاصله هوایی به دست خواهد آمد. به عبارت دیگر ولتاژ القایی استاتور برابر با جمع ولتاژ القایی مگنت و ولتاژ القایی دیسک هیسترزیس خواهد شد. از این موضوع می‌توان نتیجه گرفت که موتور مورد مطالعه از ترکیب سری شده دو موتور هیسترزیس و آهنربای دائم تشکیل شده است. بنابراین مدار معادل آن را می‌توان با ترکیب سری مدار معادلهای به دست آمده برای موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم به دست آورد. در فصل ۳: نحوه استخراج مدار معادل هر فاز از موتور هیسترزیس تخت یک‌طرفه شار‌محیطی و محاسبه پارامترهای آن به کمک روابط تحلیلی و همچنین نحوه دستیابی به مدار معادل موتور آهنربای دائم ارائه شد. به منظور پیوستگی مطلب، مدار معادلهای دو موتور مجدداً در شکل ۱-۵ ارائه شده است.



شکل ۱-۵: مدار معادل موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم بدون درنظر گرفتن تلفات اهمی و آهنی و شار پراکندگی،
الف) مدار معادل موتور هیسترزیس، ب) مدار معادل موتور آهنربای دائم

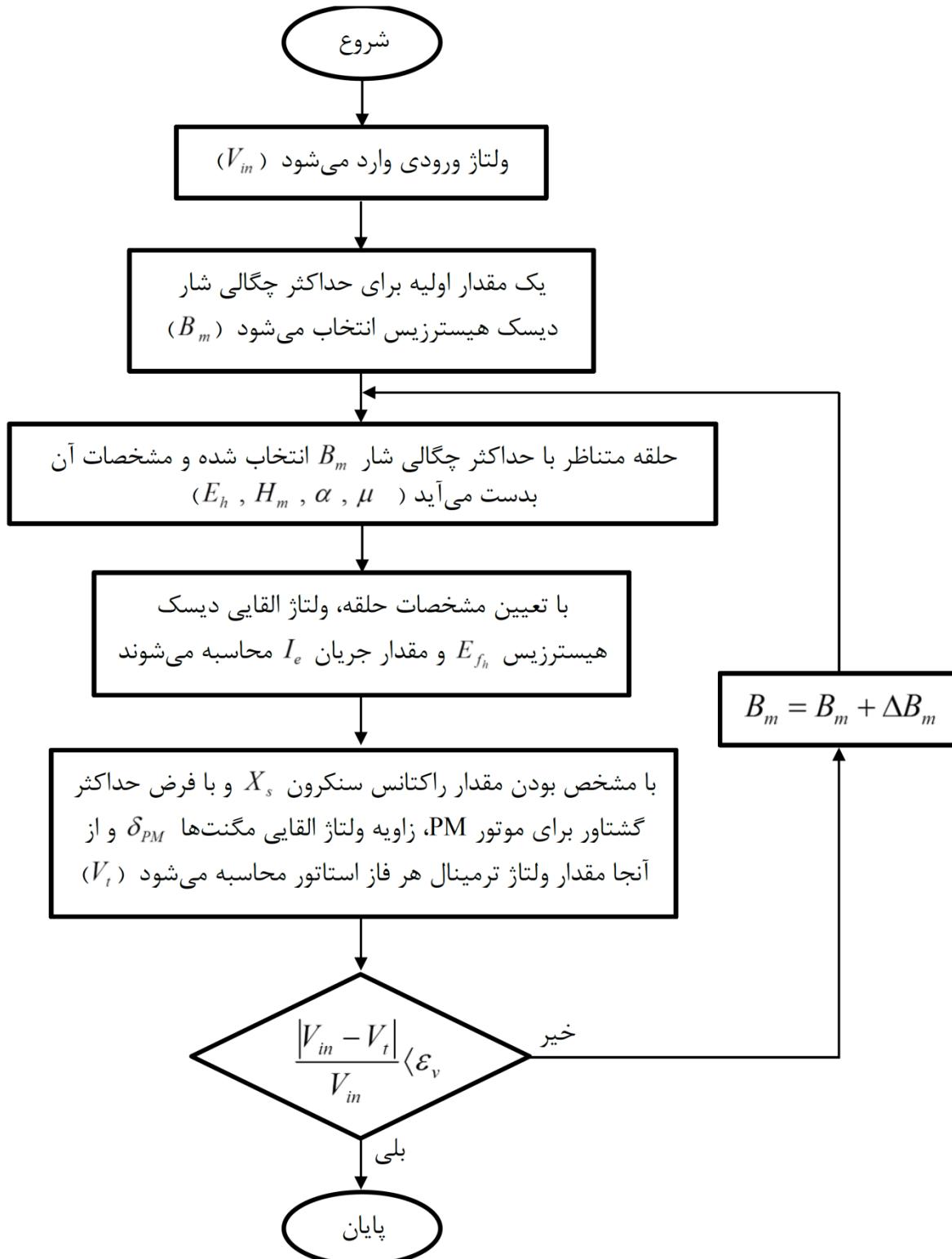


شکل ۲-۵: مدار معادل هر فاز از موتور PMHS در شرایط عملکرد حالت دائمی

همان طور که قبل‌اً نیز اشاره شد، اکثر مراجع، المان‌های مدارهای معادل موتورهای هیسترزیس را ثابت فرض کرده‌اند اما در واقع بعضی از این المان‌ها وابسته به ولتاژ ترمینال هستند. توضیح آنکه، طبق روابط به دست آمده و با به کارگیری قوانین مداری، مشخص است که \hat{E}_{fh} و \hat{I}_e در مدار شکل ۲-۵ وابسته به پارامترهای مشخصه هیسترزیس دیسک روتور (μ و α) می‌باشند. با توجه به وابستگی μ و α به دامنه چگالی شار دیسک روتور و در نتیجه به ولتاژ ترمینال، می‌توان نتیجه گرفت که \hat{E}_{fh} و \hat{I}_e توابعی از ولتاژ ترمینال هستند. این وابستگی ایجاب می‌کند که برای تحلیل مدار معادل شکل ۲-۵ و به دست آوردن مشخصه‌های عملکردی مختلف موتور، از یک روش تکراری استفاده شود.

نکته حائز اهمیتی که در مدل‌سازی موتور PMHS مطرح می‌شود این است که، موتور در سرعت سنکرون و در شرایط حداکثر بار مدل‌سازی می‌شود.

شكل ۳-۵ فلوچارت روش تحلیلی پیشنهادی این رساله را برای پیش‌بینی عملکرد حالت دائمی موتور PMHS نشان می‌دهد. در این الگوریتم پس از ورود اندازه ولتاژ ترمینال مورد نظر، دامنه چگالی شار حلقه هیسترزیس کاری موتور در این ولتاژ براساس یک حدس اولیه انتخاب می‌شود. با داشتن دامنه چگالی شار، کلیه پارامترهای این حلقه هیسترزیس به‌دست می‌آیند. سپس به کمک روابط ارائه شده، المان‌های مدار معادل شکل ۲-۵ محاسبه می‌شوند و درنتیجه جریان تحریک و ولتاژ تحریک در بخش موتور هیسترزیس به‌دست می‌آیند. با توجه به اینکه هر دو موتور در حداکثر گشتاور خود هستند، می‌توان مقدار زاویه توان موتور آهنربای دائم δ_{PM} را نیز به‌دست آورد. اکنون با تحلیل این مدار و با درنظرگرفتن فازور جریان تحریک به عنوان فازور مبدأ، یک مقدار برای ولتاژ ترمینال به‌ازای حلقه هیسترزیس انتخاب شده محاسبه می‌گردد. اگر اندازه ولتاژ ترمینال محاسبه شده برابر با ولتاژ ترمینال موردنظر باشد (با درنظرگرفتن یک حداکثر خطای مجاز برای اختلاف نسبی آن‌ها)، حلقه هیسترزیس اولیه به درستی انتخاب شده است. در غیر این صورت باید آنقدر دامنه چگالی شار حلقه هیسترزیس را تغییر داد تا شرط تطابق اندازه ولتاژها برقرار گردد.



شکل ۵-۵: فلوچارت الگوریتم پیشنهادی برای مدل‌سازی موتور PMHS در شرایط عملکرد حالت دائمی به روش تحلیلی

روش مدل‌سازی ارائه شده در بالا برای شرایط بار حداکثر می‌باشد. به عبارت دیگر، این الگوریتم عملکرد موتور PMHS را در شرایطی که هر دو موتور هیسترزیس و آهنربای دائم در حداکثر گشتاور حالت

سنکرونیزم خود عمل می‌کنند، پیش‌بینی می‌کنند. همان‌طور که پیشتر نیز بیان شد، زمانی که موتور هیسترزیس تحتبار جزئی راهاندازی می‌شود، موتور از همان ابتدا با حلقه هیسترزیس نرمال متناسب با ولتاژ ترمینال شتاب خواهد گرفت و تا سرعت سنکرون برروی همان حلقه هیسترزیس عمل خواهد کرد. در سرعت سنکرون به دلیل اختلاف بین گشتاور بار و گشتاور القایی موتور، سرعت روتور دچار نوساناتی شده و سرانجام در یک حلقه هیسترزیس باریک‌تر با گشتاور خروجی کمتر ولی با همان دامنه چگالی شار و دامنه شدت میدان مغناطیسی حلقه نرمال به حالت دائمی خواهد رسید. مشخصات این حلقه کاری جدید نامعلوم است و تاکنون هیچ مرجعی نحوه صحیح دستیابی به آن را ارائه نکرده است. تنها راه اطلاع از مشخصات این حلقه، مدل‌سازی موتور به صورت دینامیکی و استفاده از مدل‌های عددی پیچیده و زمان‌بری مانند پریساج می‌باشد. اما اگر موتور هیسترزیس در شرایط حداکثر گشتاور بار راهاندازی شود، در زمان رسیدن به سرعت سنکرون، به دلیل برابری گشتاور بار با گشتاور القایی موتور، دیگر نوسانات سرعتی وجود نخواهد داشت و موتور با همان حلقه هیسترزیس نرمال که مشخصات آن معلوم است، به حالت دائمی می‌رسد. همین موضوع مدل‌سازی موتور هیسترزیس را محدود به تنها شرایط حداکثر بار می‌کند و به همین دلیل ناچار به مدل‌سازی موتور آهنربای دائم نیز در حداکثر گشتاور سنکرونیزم خواهیم شد. چراکه قواعد تقسیم توان در شرایطی که هر دو موتور در حداکثر توان خود باشند، صدق خواهد نمود.

چنانچه سهم دیسک هیسترزیس در توان خروجی موتور PMHS کم باشد، با پذیرش مقداری اندکی خطا می‌توان مدل‌سازی تحلیلی را برای شرایط بار جزئی نیز تعمیم داد. همان‌طور که قبلًا بیان شد، گشتاور خروجی موتور هیسترزیس بسیار کم است. به این صورت که کل بازه تغییرات گشتاور سنکرونیزم آن کوچک و تمامی مقادیر گشتاور در این بازه تقریباً برابر با همان گشتاور حداکثر می‌باشد. بنابراین می‌توان موتور هیسترزیس را در حداکثر گشتاور خود فرض نمود و شرایط عملکردی موتور آهنربای دائم را در بار جزئی مدل کرد. به این ترتیب با مشخص بودن توان خروجی، ابتدا جریان تحریک موتور هیسترزیس و همچنین توان حداکثر آن به دست آمده و سپس با محاسبه تفاضل توان خروجی با توان موتور هیسترزیس، می‌توان سهم توان موتور آهنربای دائم را ارزیابی نمود. درنهایت با مشخص بودن توان خروجی موتور آهنربای دائم،

زاویه توان (زاویه ولتاژ القایی مگنت‌ها) موتور آهنربای دائم به دست آمده و بنابراین ولتاژ ترمینال محاسبه می‌شود. به این ترتیب موتور PMHS در شرایط بار جزئی مدل‌سازی خواهد شد.

۳-۵- مدل‌سازی عددی موتور هیسترزیس آهنربای دائم با ساختار پیشنهادی

روش اجزاء محدود به عنوان یکی از قدرتمندترین و دقیق‌ترین ابزارها در تحلیل رفتار ماشین‌های الکتریکی شناخته می‌شود. بر خلاف روش‌های تحلیلی که نیازمند فرضیات ساده‌کننده بسیاری هستند، معمولاً مدل اجزاء محدود یک ماشین به مدل واقعی مورد مطالعه بسیار نزدیک است. به عنوان مثال در تحلیل اجزاء محدود به راحتی می‌توان اثرات غیرخطی مشخصه‌های H-B و اشباع آهن، اثر دندانه‌ها، توزیع غیرسینوسی سیم‌پیچ‌ها و ... را در نظر گرفت در حالی که منظور کردن این موارد در مدل‌های تحلیلی بسیار دشوار و در برخی موارد غیرممکن است. به علاوه در مدل‌های تحلیلی مجموعه‌ای از قیود غیرواقعی بر روی توزیع میدان مغناطیسی قرار داده می‌شود که در مدل اجزاء محدود در نظر گرفتن این قیود الزامی نیست. به عنوان نمونه در مدل تحلیلی برای یک ماشین تخت معمولاً فرض می‌شود که میدان مغناطیسی در فاصله هوایی فقط دارای مؤلفه محوری است در حالی که در تحلیل اجزاء محدود توزیع میدان در فاصله هوایی از حل عددی معادلات ماکسول به دست می‌آید و می‌تواند شامل تمام مؤلفه‌ها باشد.

در دقیق‌ترین حالت می‌توان از مدل سه‌بعدی یک ماشین الکتریکی در تحلیل اجزاء محدود آن استفاده کرد که البته زمان محاسبات لازم در این صورت بسیار زیاد خواهد بود. با صرف نظر از اثرات لبه‌ای می‌توان با تقریب خوبی از مدل دو بعدی ماشین در تحلیل اجزاء محدود آن استفاده کرد. با استفاده از مدل دو بعدی برای یک ماشین تخت فرض می‌شود که شدت میدان مغناطیسی و چگالی شار مغناطیسی دارای مؤلفه شعاعی نیستند و فقط مؤلفه‌های محوری و محیطی دارند که یک فرض دور از واقعیت نیست. همچنین می‌توان اثرات کله سیم‌ها را با استفاده از روابط تجربی موجود در نظر گرفت. به هر حال استفاده از مدل دو بعدی ماشین زمان محاسباتی را به شدت کاهش می‌دهد و این موضوع زمانی اهمیت بیشتری پیدا می‌کند که مجبور باشیم در فرآیند تحلیل یا طراحی یک ماشین چندین بار از مدل اجزاء محدود آن استفاده نماییم.

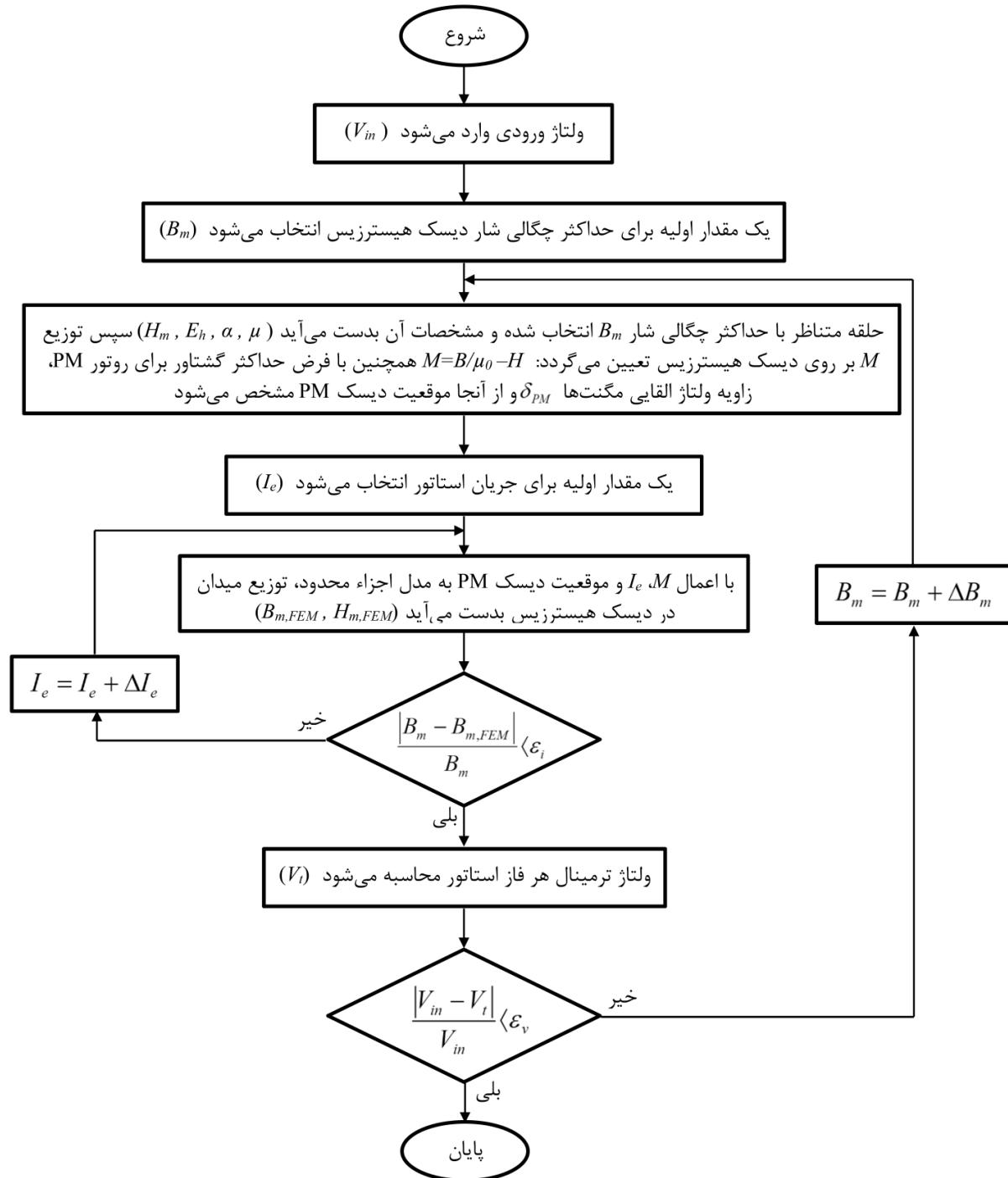
با استفاده از روش اجزاء محدود می‌توان رفتار یک ماشین الکتریکی را در شرایط گذراشی و یا حالت دائمی مورد مطالعه قرار داد. بر این اساس مدل‌های اجزاء محدود به دو دسته کلی مدل‌های گذرا و مدل‌های ساکن قابل تقسیم هستند. با استفاده از مدل گذراشی موتور الکتریکی امکان بررسی رفتار آن در زمان راه‌اندازی، اثرات هارمونیک‌های زمانی تغذیه، اثرات تغییرات ناگهانی در تغذیه یا بار مکانیکی، نوسانات سرعت و ... وجود خواهد داشت. همچنین با به کارگیری مدل گذرا رفتار ماشین در حالت دائمی نیز با اجرای برنامه گذرا برای یک زمان طولانی به دست می‌آید. به عبارت دیگر مدل گذرا نسبت به مدل ساکن جامع‌تر و دقیق‌تر است. به‌حال اطلاعات مورد نیاز برای مدل‌سازی، پیچیدگی و زمان محاسبات برای مدل گذرا نسبت به مدل ساکن بسیار بیشتر است. بخصوص پیچیدگی‌های مدل‌سازی گذرا برای ماشین هیسترزیس به‌طور غیرقابل تصور، از ماشین‌های نوع دیگر، به‌دلیل مدل پیچیده پدیده هیسترزیس موضعی، بیشتر است.

همان‌طور که در فصل‌های گذشته نیز بیان شد به‌طور عام منظور کردن پدیده هیسترزیس مغناطیسی در بررسی رفتار ماشین‌های الکتریکی با استفاده از روش‌های تحلیلی و حتی روش‌های مبتنی بر مدل‌های اجزاء محدود بسیار دشوار است و معمولاً در صورت امکان گریز، از این پدیده صرف‌نظر شده و یا به‌صورت غیرمستقیم منظور می‌شود. به‌حال اساس عملکرد ماشین‌های هیسترزیس بر پایه پدیده هیسترزیس استوار است و امکان فرار از مدل‌سازی این پدیده و لحاظ کردن آن در مدل‌سازی ماشین به هیچ‌وجه وجود ندارد. تنها کار ممکن در این مورد تلاش برای مدل‌سازی هرچه ساده‌تر این پدیده و اعمال آن به‌طور مستقیم برای تحلیل رفتار ماشین می‌باشد. در بخش قبلی نحوه مدل‌سازی پدیده هیسترزیس و اعمال آن به مدل تحلیلی حالت دائمی موتور PMHS نوع تخت بیان شد. اکنون در این فصل به یک روش در حد امکان ساده، مدل‌سازی هیسترزیس موضعی و نحوه منظور نمودن آن در مدل اجزاء محدود موتور PMHS با قابلیت تحلیل عملکرد حالت دائمی موتور پرداخته می‌شود. لازم به تذکر و تأکید می‌باشد که منظور از واژه گمراه کننده "مدل‌سازی ساده" جمله قبل، در قیاس با مدل‌های بسیار پیچیده‌تر دیگر از قبیل مدل‌سازی پدیده هیسترزیس به روش پریساج بیان شده است هر چند مدل‌سازی ارائه شده در این فصل به‌خودی خود دارای پیچیدگی‌های بیشماری می‌باشد.

۵-۳-۱- الگوریتم مدل‌سازی موتور PMHS به کمک روش اجزاء محدود

پیچیدگی ذاتی پدیده هیسترزیس موجب شده است اکثر مراجع موجود از روش‌های تحلیلی برای مدل‌سازی ماشین‌های هیسترزیس استفاده نمایند. به همین دلیل روش‌ها و الگوریتم‌های دردسترس برای مدل‌سازی این ماشین‌ها به کمک تحلیل اجزاء محدود بسیار اندک بوده و برخی از آنها با مشکلاتی همراه است. اکثر این روش‌ها تنها قادرند به‌ازای یک جریان مشخص، گشتاور حداکثر ماشین را محاسبه کنند. از این‌رو در این رساله الگوریتم جدیدی برای مدل‌سازی موتور PMHS ارائه می‌شود. این الگوریتم ولتاژ ورودی را دریافت می‌کند و پس از اجرای الگوریتم مشخصه‌های عملکردی ماشین در این ولتاژ، یعنی گشتاور حداکثر، جریان فاز، ضریب توان و بازده به‌دست می‌آیند. شکل ۴-۵ فلوچارت الگوریتم به روش اجزاء محدود موتور هیسترزیس را نشان می‌دهد. برای پیاده‌سازی الگوریتم مدل‌سازی می‌توان از ترکیب محیط برنامه‌نویسی یک نرم‌افزار همانند Matlab و نرم‌افزار اجزاء محدود مثلًا COMSOL استفاده کرد.

یادآور می‌شود که در ماشین‌های استوانه‌ای شارمحیطی می‌توان با تقریب خوبی توزیع میدان مغناطیسی رینگ هیسترزیس را در راستای محوری ثابت فرض کرد اما در ماشین‌های تخت شارمحیطی طول مسیر عبور شار در دیسک هیسترزیس در امتداد شعاع تغییر می‌کند و بنابراین توزیع چگالی شار دیسک در راستای شعاعی یکنواخت نیست. به‌هرحال، با توجه به اینکه معمولاً در ماشین‌های تخت نسبت شعاع متوسط دیسک هیسترزیس به ضخامت شعاعی آن بزرگ است، می‌توان با دقت قابل قبولی کلیه محاسبات را در شعاع متوسط دیسک هیسترزیس انجام داد.



شکل ۵-۴: فلوچارت الگوریتم مدل‌سازی موتور PMHS به کمک روش اجزاء محدود

مراحل این الگوریتم را می‌توان به صورت زیر توضیح داد:

- ۱- در ابتدا ولتاژ ورودی توسط کاربر به برنامه وارد می‌شود.
- ۲- یک مقدار اولیه برای حداکثر چگالی شار دیسک هیسترزیس انتخاب می‌شود.

۳- براساس این حداکثر چگالی شار دیسک هیسترزیس، یک حلقه هیسترزیس تک‌بعدی از بین حلقه‌های هیسترزیس ماده روتور انتخاب می‌شود. با داشتن داده‌های مربوط به حلقه‌های هیسترزیس بیضوی تودرتو (شامل حداکثر مؤلفه محیطی چگالی شار حلقه B_m ، حداکثر مؤلفه محیطی شدت میدان حلقه H_m)، مقادیر H_m و E_h حلقه مورد نظر به‌ازای حداکثر مؤلفه محیطی چگالی شار حلقه B_m به‌کمک یک درونیابی به‌دست می‌آیند. گشتاور تولیدی ناشی از این حلقه انتخابی برابر می‌شود با (فصل ۲):

$$T_e = \frac{pVE_h}{4\pi} \quad (1-5)$$

که در آن E_h ، T_e ، p و V به ترتیب مساحت حلقه هیسترزیس، گشتاور الکترومغناطیسی حداکثر، تعداد قطب‌ها و حجم دیسک هیسترزیس هستند.

با داشتن H_m ، E_h و B_m حلقه عملکردی، پارامترهای حلقه شامل نفوذپذیری μ و زاویه تأخیر

هیسترزیس α از روابط زیر محاسبه می‌شوند:

$$\mu = \frac{B_m}{H_m} \quad (2-5)$$

$$\alpha = \sin^{-1}\left(\frac{E_h}{\pi B_m H_m}\right) \quad (3-5)$$

جريان فازهای استاتور یک مجموعه سه‌فاز متعادل تشکیل می‌دهند که به صورت زیر در نظر گرفته می‌شوند:

$$i_{ea} = \sqrt{2}I_s \cos(\omega_e t) \quad (4-5)$$

$$i_{eb} = \sqrt{2}I_s \cos(\omega_e t - \frac{2\pi}{3}) \quad (5-5)$$

$$i_{ec} = \sqrt{2}I_s \cos(\omega_e t + \frac{2\pi}{3}) \quad (6-5)$$

که در این روابط I_s و ω_e به ترتیب مقدار مؤثر جریان استاتور و فرکانس زاویه‌ای تغذیه موتور هستند. در نتیجه در یک لحظه دلخواه مثلاً $t=0$ جریان‌های استاتور عبارتند از: $i_b = -\sqrt{2}I_s/2$ ، $i_a = \sqrt{2}I_s/2$ و $i_c = -\sqrt{2}I_s/2$. در این لحظه جهت میدان منطبق بر محور فاز 'a' استاتور خواهد بود.

اگر محور فاز 'a' استاتور به عنوان مبدأ انتخاب شود، از روابط تحلیلی می‌توان دریافت که توزیع مؤلفه‌های محیطی چگالی شار و شدت میدان مغناطیسی حول دیسک هیسترزیس به صورت زیر خواهد بود:

$$B(t, \phi_s) = B_m \cos(\omega_e t - \phi_s - \phi_0) \quad (7-5)$$

$$H(t, \phi_s) = H_m \cos(\omega_e t - \phi_s - \phi_0 + \alpha) \quad (8-5)$$

بنابراین در لحظه $t = 0$ روابط (7-5) و (8-5) به صورت زیر در می‌آیند:

$$B(t=0, \phi_s) = B_m \cos(\phi_s + \phi_0) \quad (9-5)$$

$$H(t=0, \phi_s) = H_m \cos(\phi_s + \phi_0 - \alpha) \quad (10-5)$$

از این روابط مشاهده می‌شود که در لحظه $t = 0$ محل حداکثر شدن چگالی شار محیطی در دیسک هیسترزیس نسبت به محور فاز 'a' استاتور به اندازه زاویه ϕ_0 عقب‌تر است. همچنین در دیسک هیسترزیس محل حداکثر شدن شدت میدان نسبت به محل حداکثر شدن چگالی شار به اندازه زاویه تأخیر هیسترزیس α جلوتر است. زاویه ϕ_0 همان‌طور که قبلاً بیان شد به صورت زیر قابل محاسبه است:

$$\phi_0 = \frac{\pi}{2} + \tan^{-1} \left\{ \frac{\frac{2R_{avg} \sin \alpha}{p\mu}}{\frac{2R_{avg} \cos \alpha}{p\mu} + \frac{g t_r p}{2\mu_0 R_{avg}}} \right\} \quad (11-5)$$

یادآوری می‌شود که در این رابطه R_{avg} ، g و t_r به ترتیب شعاع متوسط دیسک هیسترزیس، طول فاصله هوایی و ضخامت محوری دیسک هیسترزیس می‌باشند.

اکنون با داشتن توزیع محیطی B و H داده شده در روابط (9-5) و (10-5)، توزیع مؤلفه محیطی مغناطیس‌شوندگی M در ارتفاع محوری متوسط دیسک هیسترزیس نیز به صورت زیر به دست می‌آید:

$$M = \frac{B}{\mu_0} - H \quad (12-5)$$

با استفاده از رابطه (12-5)، مغناطیس‌شوندگی در تمام گره‌های مش مدل اجزاء محدود دیسک هیسترزیس موتور محاسبه می‌شود و به مدل اجزاء محدود اعمال می‌شود.

از آنجایی که هر دو موتور در حداکثر گشتاور خود هستند، می‌توان مقدار زاویه توان موتور آهنربای دائم δ_{PM} و از آنجا موقعیت دیسک PM را نیز به دست آورد.

۴- یک مقدار اولیه برای مقدار مؤثر جریان متعادل فازهای استاتور انتخاب می‌شود.

همان‌طور که گفته شد جریان فازهای استاتور یک مجموعه سه‌فاز متعادل به صورت داده شده در معادلات

(۴-۵) تا (۶-۵) خواهند بود.

۵- جریان‌ها و توزیع مغناطیس‌شوندگی محیطی به دست آمده در مرحله ۳ به مدل اجزاء‌محدود اعمال می‌شوند.

همان‌طور که که قبل‌اشاره شد در این رساله از یک مدل اجزاء‌محدود ساکن برای مدل‌سازی رفتار حالت دائمی موتور هیسترزیس استفاده می‌شود. در این روش توزیع جریان استاتور و توزیع مغناطیس‌شوندگی در یک لحظه از زمان (به طور اختیاری مثلاً $t = 0$) به مدل اجزاء‌محدود که از قبل به نرم‌افزار اجزاء‌محدود مثلاً COMSOL معرفی شده است، اعمال می‌شود و توزیع میدان مغناطیسی در تمامی بخش‌های ماشین محاسبه می‌شود.

با اجرای مدل اجزاء‌محدود، توزیع میدان مغناطیسی در تمام بخش‌های موتور از جمله دیسک هیسترزیس به دست می‌آید. از توزیع میدان به دست آمده در دیسک هیسترزیس، دامنه موج‌های اصلی مؤلفه محیطی $H_{m,FEM}$ ، $B_{m,FEM}$ چگالی و شدت میدان مغناطیسی در ارتفاع محوری متوسط دیسک هیسترزیس مشخص می‌شوند.

۶- خطای نسبی چگالی شار به صورت زیر محاسبه می‌شود:

$$err_B = \frac{|B_m - B_{m,FEM}|}{B_m} \quad (13-5)$$

و در صورتی که err_B از یک حد از پیش تعیین شده مشخصی مثلاً ϵ بیشتر باشد، جریان مؤثر فازهای استاتور به صورت زیر اصلاح می‌شود:

$$I_{e,new} = I_e + \Delta I_e \quad (14-5)$$

برای اصلاح مقدار قبلی I_e لازم است که:

$$\Delta I_e = \begin{cases} \text{positive} & \text{if } B_m > B_{m,FEM} \\ \text{negative} & \text{if } B_m < B_{m,FEM} \end{cases} \quad (15-5)$$

گام ΔI_e نیز باید با دقت کافی انتخاب شود تا ضمن اطمینان از همگرایی پاسخ‌ها دقت مورد نیاز نتایج نیز تضمین شود. برای حصول چنین اهدافی از روش نصف‌کردن فاصله‌ها (Bisection Method) استفاده شده است به‌این‌صورت که مقدار گام ΔI_e ابتدا نسبتاً بزرگ انتخاب می‌شود و با نزدیک شدن به پاسخ نهایی مقدار آن به تدریج کوچک می‌شود.

اکنون با محاسبه جریان‌های سه‌فاز جدید به مرحله ۵ باز می‌گردیم و محاسبات را تکرار می‌کنیم تا اینکه شرط $\varepsilon_i < err_B$ برآورده شود. در این صورت به مرحله بعد می‌رویم.

۷- ولتاژ فاز استاتور محاسبه می‌شود.

توزیع فضایی مغناطیس‌شوندگی محیطی حول دیسک هیسترزیس در لحظه $t=0$ که در مرحله ۳ به دست آمده است را می‌توان به صورت زیر نشان داد:

$$M = M_m \cos(\phi_s + \phi_{m0}) \quad (16-5)$$

با تقریب خوبی می‌توان فرض کرد که حین چرخش روتور در سرعت سنکرون و در حالت دائمی، توزیع مغناطیس‌شوندگی حول دیسک هیسترزیس نسبت به خود دیسک هیسترزیس ثابت باقی می‌ماند و در نتیجه نسبت به استاتور با سرعت سنکرون جابجا می‌شود. بنابراین در هر لحظه دلخواه t توزیع مغناطیس‌شوندگی محیطی دیسک را می‌توان به صورت زیر بیان نمود:

$$M = M_m \cos(\omega_e t - \phi_s - \phi_{m0}) \quad (17-5)$$

که در این رابطه ω_e سرعت زاویه‌ای الکتریکی سنکرون است.

اگر برای لحظات مختلف t ، جریان‌های سه‌فاز از روابط (۴-۵)، (۵-۵) و (۶-۵) و مغناطیس‌شوندگی دیسک از رابطه (۱۷-۵) محاسبه شوند و به مدل اجزاء محدود اعمال شوند، می‌توان توزیع میدان مغناطیسی

را برای یک سیکل الکتریکی عملکرد ماشین و برای هر بخش ماشین به دست آورد. در این صورت تغییرات شار پیوندی هر فاز در یک سیکل به راحتی قابل محاسبه خواهد بود.

برای محاسبه شار پیوندی هر فاز ابتدا شار عبوری از هر کلاف آن فاز c به صورت زیر محاسبه می‌شود:

$$\varphi_c = \oint \mathbf{A}_{avg} \cdot d\mathbf{l} \quad (18-5)$$

که در آن \mathbf{A}_{avg} و $d\mathbf{l}$ به ترتیب پتانسیل مغناطیسی برداری متوسط روی سطح مقطع هر ضلع کلاف (یا به عبارت دیگر پتانسیل مغناطیسی برداری در مرکز ثقل مغناطیسی آن ضلع کلاف) و طول دیفرانسیلی کلاف در امتداد شعاع ماشین می‌باشد. \mathbf{A}_{avg} مربوط به هر ضلع کلاف با انتگرال‌گیری بردار پتانسیل \mathbf{A} روی سطح مقطع آن ضلع و تقسیم آن بر سطح مقطع کلاف S_c به صورت زیر به دست می‌آید:

$$\mathbf{A}_{avg} = \frac{1}{S_c} \int_S \mathbf{A} \cdot d\mathbf{s} \quad (19-5)$$

با توجه به اینکه مدل اجزاء محدود مورد استفاده در این رساله دو بعدی است، پتانسیل برداری \mathbf{A} فقط دارای مؤلفه شعاعی است. یعنی:

$$\mathbf{A} = A_r \mathbf{a}_r \quad (20-5)$$

در نتیجه رابطه (18-5) به صورت زیر تبدیل می‌شود:

$$\varphi_c = L_e [A_{r,1} - A_{r,2}] \quad (21-5)$$

که در این رابطه L_e طول محوری ماشین است و $A_{r,1}$ و $A_{r,2}$ پتانسیل‌های مغناطیسی متوسط برداری روی اضلاع کلاف هستند. این پتانسیل‌ها با توجه به مخالف هم بودن جهت جریان‌ها در اضلاع کلاف دارای علامت‌های مخالف هم‌دیگر می‌باشند.

با معلوم شدن شار کلاف‌های مختلف مربوط به یک فاز شار پیوندی آن فاز به صورت زیر محاسبه می‌شود:

$$\lambda = \sum_{k=1}^K n_c \varphi_{c,k} \quad (22-5)$$

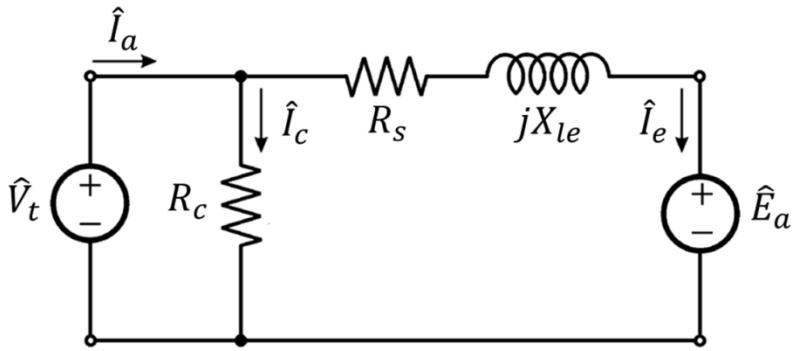
که در این رابطه n_c ، K و $\varphi_{c,k}$ به ترتیب تعداد دور هر کلاف از هر فاز، تعداد کلاف‌های هر فاز و شار عبوری از کلاف k ام می‌باشند. باید به این نکته اشاره کرد که همه مؤلفه‌های پراکندگی شار از قبیل شار پراکندگی دندانه و شیار به جز پراکندگی شار مربوط به کله سیم‌ها در مقدار محاسبه شده λ با مدل اجزاء محدود دو بعدی لحاظ شده‌اند. بنابراین شار پراکندگی مربوط به سیم‌پیچی انتهایی لازم است در هنگام محاسبه ولتاژ ترمینال به کمک روابط تجربی برآورد شده و منظور شود.

پس از محاسبه شار پیوندی هر فاز در لحظات مختلف یک سیکل الکتریکی عملکرد ماشین به کمک اجرای مدل اجزاء محدود، منحنی تغییرات شار پیوندی در هر سیکل به دست می‌آید. اکنون می‌توان با استفاده از تبدیل فوریه گسسته (DFT¹) موج اصلی منحنی تغییرات شار پیوندی هر فاز یعنی \hat{V}_t را محاسبه نمود. سپس با مشتق‌گیری از \hat{V}_t نسبت به زمان، موج اصلی ولتاژ القایی در فاز مثلاً a را به دست آورد. درنهایت پس از محاسبه ولتاژ القایی \hat{V}_t با استفاده از مدل اجزاء محدود، ولتاژ ترمینال با استفاده از مدار معادل حالت دائمی موتور که در شکل ۵-۵ نشان داده شده است به صورت زیر تعیین می‌شود:

$$\hat{V}_t = \hat{E}_a + (R_s + jX_{le})\hat{I}_e \quad (23-5)$$

که در این رابطه \hat{V}_t ، \hat{E}_a و \hat{I}_e به ترتیب فازورهای ولتاژ ترمینال، ولتاژ القایی، جریان تحریک و جریان ورودی فاز هستند. R_s و X_{le} نیز به ترتیب مقاومت اهمی سیم‌پیچ هر فاز و راکتانس مربوط به شار پراکندگی سیم‌پیچ‌های انتهایی هر فاز هستند. در شکل ۵-۵ مقدار مقاومت معادل تلفات آهن هسته استاتور با R_c نشان داده شده است. نحوه محاسبه R_s ، X_{le} و R_c در فصل‌های قبل ارائه شده است.

¹ Discrete Fourier Transform



شکل ۵-۵: مدار معادل هر فاز در حالت دائمی برای محاسبه ولتاژ ترمینال که در آن \hat{E}_a فازور ولتاژ القایی به دست آمده با مدل اجزاء محدود است.

-۸- اکنون خطای نسبی ولتاژ به صورت زیر محاسبه می‌شود:

$$err_V = \frac{|V_{in} - V_t|}{V_{in}} \quad (24-5)$$

و در صورتی که err_V از یک حد مشخص (ε_v) بیشتر باشد، حداکثر چگالی شار مغناطیسی با یک

گام مناسب به صورت زیر اصلاح می‌شود:

$$B_{m,new} = B_m + \Delta B_m \quad (25-5)$$

بطور یکه:

$$\Delta B_m = \begin{cases} \text{positive} & \text{if } V_{in} > V_t \\ \text{negative} & \text{if } V_{in} < V_t \end{cases} \quad (26-5)$$

و محاسبات از مرحله ۳ به بعد تکرار می‌شود. در غیر این صورت وقتی شرط $err_V \leq \varepsilon_v$ برقرار شود

برنامه به پایان می‌رسد و مشخصه‌های عملکردی ماشین از جمله جریان، گشتاور حداکثر، ضریب توان و بازده به دست می‌آیند.

لازم به ذکر است که تحلیل و مقایسه نتایج حاصل از پیاده‌سازی روش‌های تحلیلی و عددی در فصل ۷:

به همراه نتایج آزمایشات بروی یک موتور PMHS نمونه ارائه خواهد شد.

فصل ۶: طراحی موتور PMHS نوع تخت

۱-۶ - مقدمه

در این فصل یک الگوریتم طراحی برای موتور سنکرون هیسترزیس آهنربای دائم نوع تخت شارمحیطی ارائه می‌شود. هر یک از موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم دارای ویژگی‌های منحصر به‌فردی هستند که با ترکیب این دو موتور می‌توان به موتوری با مشخصه عملکردی بسیار درخشان دست یافت. توجه به این نکته ضروری است که روند طراحی صحیح و قابل انعطاف و انتخاب ساختار مناسب منجر می‌شود تا اکثر مزایای هر دو موتور، در موتور ترکیبی حاصل باقی بمانند. در الگوریتم طراحی پیشنهادی این رساله علاوه بر این که تلاش شده است تا ویژگی‌های مثبت هر دو موتور در موتور تلفیقی حاصل، حفظ شود، همچنین به کاربر این

اختیار داده می‌شود تا در صد تلفیق دو موتور را تعیین کند. به عبارت دیگر، کاربر می‌تواند سهم هر یک از دو موتور را در توان خروجی موتور حاصل، مشخص نماید.

۲-۶- طراحی موتور PMHS نوع تخت

تاکنون در هیچ مرجعی الگوریتم طراحی برای موتور PMHS در هیچ‌کدام از ساختارها ارائه نشده است. در این بخش یک نمونه موتور PMHS نوع تخت طراحی می‌شود. همچنین الگوریتم طراحی پیشنهاد شده در این رساله، این امکان را در اختیار کاربر قرار می‌دهد تا در صد ترکیب هریک از دو موتور را در موتور PMHS تعیین کند. به عبارت دیگر، کاربر می‌تواند سهم هر یک از دو موتور هیسترزیس و آهنربای دائم را در توان خروجی موتور PMHS مشخص کند.

در طی مراحل طراحی موتور PMHS لازم است فرضیات زیر در نظر گرفته شوند:

(۱) توزیع میدان مغناطیسی در دیسک هیسترزیس و دیسک نگهدارنده مگنت‌ها در راستای محوری یکنواخت است.

(۲) راستای میدان مغناطیسی در فاصله‌های هوایی کاملاً در جهت محوری و در دیسک هیسترزیس و دیسک نگهدارنده مگنت‌ها کاملاً در جهت محیطی است.

(۳) از مجموعه‌ای از بیضی‌های متعددالمرکز به منظور تقریب حلقه‌های هیسترزیس ماده دیسک روتور استفاده شده است.

در ادامه روند طراحی موتور PMHS نوع تخت ارائه می‌شود. در این بخش از روابط بخش ۳-۳-۶ استفاده شده است.

اطلاعات ورودی الگوریتم طراحی که توسط کارفرما تعیین می‌شود، در جدول ۱-۶ آورده شده است.

جدول ۱-۶: اطلاعات ورودی الگوریتم طراحی

P_{out}	توان خروجی موتور
n_p	درصد ترکیب
V_t	ولتاژ ترمینال موتور
m	تعداد فازها
f	فرکانس
n_m	سرعت موتور

در ابتدا با داشتن میزان درصد ترکیب موتور هیسترزیس n_p در موتور PMHS، توان خروجی حاصل از دیسک هیسترزیس به صورت زیر قابل محاسبه است:

$$P_{out,Hys} = n_p P_{out} \quad (1-6)$$

گشتاور حاصل از دیسک هیسترزیس با صرف نظر از تلفات چرخشی به صورت زیر به دست می آید:

$$T_{Hys} = \frac{P_{out,Hys}}{2\pi f} \frac{2}{p} \quad (2-6)$$

برای هر ماده هیسترزیس مشخصات تقریب بیضوی حلقه های هیسترزیس آن با انجام آزمایش هایی قابل دستیابی است. مشخصات تقریب بیضوی حلقه های هیسترزیس ماده مورد استفاده این رساله در فصل ۷ آمده است. با انتخاب یک مقدار برای دامنه چگالی شار مغناطیسی در دیسک هیسترزیس $B_{m,Hys}$ ، تمامی پارامترهای مشخصه حلقه هیسترزیس کاری موتور متناظر با این دامنه چگالی شار به دست می آیند. این پارامترها عبارتند از نفوذپذیری مغناطیسی دیسک هیسترزیس μ ، زاویه تأخیر هیسترزیس α و مساحت حلقه هیسترزیس E_h . مساحت حلقه هیسترزیس بیضوی شکل و در نتیجه حجم ماده هیسترزیس V ، با رابطه زیر به هم مرتبط می شوند [74].

$$V = \frac{4\pi T_{Hys}}{pE_h} \quad (3-6)$$

بنابراین ضخامت دیسک هیسترزیس t_r از رابطه زیر به دست می‌آید.

$$t_r = \frac{4V}{\pi D_o^2 (1 - \lambda^2)} \quad (4-6)$$

جاییکه

$$\lambda = \frac{D_i}{D_o} \quad (5-6)$$

که در آن D_o و D_i به ترتیب قطر خارجی و قطر داخلی دیسک هیسترزیس و یا به عبارتی قطر داخلی و خارجی هسته استاتور و دیسک PM می‌باشند. مقدار λ نیز براساس قواعد تجربی مشخص می‌شود.

لازم به ذکر است که در رابطه (4-6)، با اختیار یک مقدار برای D_o ، مقدار t_r محاسبه می‌شود. چنانچه مقدار به دست آمده برای ضخامت دیسک هیسترزیس از نقطه نظر مغناطیسی و مکانیکی منطقی باشد، روال طراحی ادامه می‌یابد و در غیر این صورت، مقدار D_o باید اصلاح شود. توجه به این نکته ضروری است که هر چه ضخامت دیسک هیسترزیس کمتر باشد، دامنه چگالی شار مغناطیسی در آن افزایش می‌یابد. این امر باعث می‌شود تا حلقه هیسترزیس کاری موتور بزرگتر شده و از آنجا، گشتاور، ضربیت توان و بازده موتور افزایش یابد. از سوی دیگر، محدودیت‌های مکانیکی بسیاری در ساخت، عملیات حرارتی و مونتاژ یک دیسک با ضخامت کم وجود دارد.

ولتاژ تحریک القایی توسط دیسک هیسترزیس در سیم‌پیچی فاز 'a' استاتور از رابطه زیر قابل دستیابی

است:

$$e_f = \frac{d\lambda_a}{dt} = -\frac{N_s L_e t_r B_{m,Hys} \pi \omega_e}{2a} \cos(\omega_e t - \phi_0) \quad (6-6)$$

که در آن t ، L_e ، a ، N_s و ω_e به ترتیب عبارتند از زمان، تعداد دور سیم‌پیچی سینوسی معادل هر فاز، تعداد مسیرهای موازی جریان هر فاز، طول شعاعی استاتور ($R_o - R_i$) و فرکانس زاویه‌ای جریان هر فاز، برای محاسبه ϕ_0 از رابطه زیر می‌توان استفاده نمود:

$$\phi_0 = \frac{\pi}{2} + \tan^{-1} \left(\frac{\frac{2R_{avg}}{p\mu} \sin \alpha}{\frac{2R_{avg}}{p\mu} \cos \alpha + \frac{g p t_r}{2\mu_0 R_{avg}}} \right) \quad (7-6)$$

جاییکه R_{avg} ، g و μ_0 به ترتیب شعاع متوسط دیسک هیسترزیس، طول فاصله هوایی و ضریب نفوذپذیری مغناطیسی هوا می‌باشند.

از رابطه (6-6) و (7-6) و با اختیار یک مقدار برای دامنه ولتاژ القایی و با فرض $t=0$ ، می‌توان تعداد دور سیم‌پیچی سینوسی معادل هر فاز N_s را به دست آورد. دقت شود که پس از اینکه مراحل طراحی به پایان می‌رسد و تمامی پارامترهای ابعادی ماشین محاسبه می‌شوند، با استفاده از روابط ارائه شده در بخش‌های پیشین، المان‌های مدار معادل موتور محاسبه شده و بررسی می‌شود که این مقدار انتخابی برای ولتاژ تحریک القایی دیسک هیسترزیس، ولتاژ ترمینال را برآورده سازد، در غیر این صورت، ولتاژ القایی انتخابی باید اصلاح شود. در این رساله از ارائه این روند، به دلیل جلوگیری از پیچیدگی مباحث، صرفنظر شده است. با استفاده از رابطه زیر، مقدار مؤثر جریان هر فاز استاتور قابل محاسبه است:

$$I_s = \frac{B_{m,Hys} \sqrt{\left(\frac{g p t_r}{2\mu_0 R_{avg}} \right)^2 + \left(\frac{2R_{avg}}{p\mu} \right)^2 + 2 \frac{g t_r}{\mu_0 \mu} \cos \alpha}}{\left(\frac{m}{2} \right) \left(\frac{N_s}{p} \right) \left(\frac{\sqrt{2}}{a} \right)} \quad (8-6)$$

با انتخاب یک مقدار منطقی برای چگالی سطحی جریان J_s ، می‌توان سطح مقطع هر هادی را از رابطه زیر به دست آورد:

$$S_{cond} = \frac{I_s}{J_s} \quad (9-6)$$

و از آنجا، با فرض هادی گرد، قطر هادی سیم‌پیچی از رابطه زیر قابل حصول است:

$$d_{cond} = 2\sqrt{\frac{S_{cond}}{\pi}} \quad (10-6)$$

با انتخاب یک مقدار منطقی برای ضخامت عایق هادی d_{insu} ، قطر سیم d_{wire} به دست آمده و بنابراین

تعداد لایه‌های سیم‌پیچی N_{layer} و همچنین ضخامت لایه سیم‌پیچی L_w به دست می‌آید.

$$d_{wire} = d_{cond} + d_{insu} \quad (11-6)$$

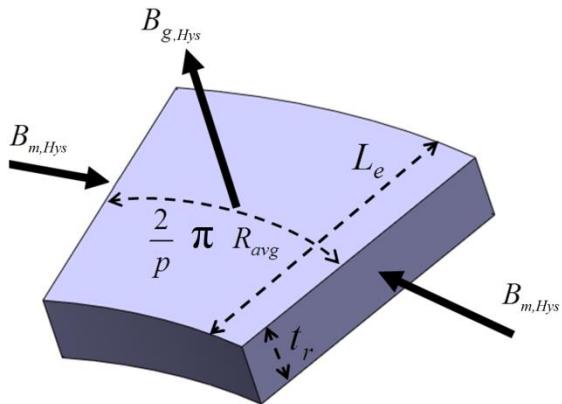
$$N_{layer} = \frac{2N_s m d_{wire}}{\pi D_i} \quad (12-6)$$

$$L_w = N_{layer} d_{wire} \quad (13-6)$$

به این ترتیب، مشخصات مربوط به سیم‌پیچی ماشین و ابعاد دیسک هیسترزیس تعیین می‌شوند. در مرحله بعد، ابعاد هسته استاتور و رotor PM محاسبه خواهند شد.

طبق اصل پیوستگی شار می‌توان چگالی شار فاصله هوایی سمت دیسک هیسترزیس $B_{g,Hys}$ را با استفاده از رابطه زیر به دست آورد (شکل ۱-۶):

$$B_{g,Hys} = \frac{2B_{m,Hys} t_r}{\frac{2}{p} \pi R_{avg}} \quad (14-6)$$



شکل ۱-۶: برشی از دیسک هیسترزیس

با استفاده از همان قانون پیوستگی شار و انتخاب یک مقدار برای دامنه چگالی شار مغناطیسی در هسته استاتور B_{cs} , بخشی از ضخامت محوری استاتور که شار سمت دیسک هیسترزیس از آن عبور می‌کند به دست خواهد آمد.

$$L_{s,Hys} = \frac{\pi B_{g,Hys} D_o (1 + \lambda)}{4 p B_{cs}} \quad (15-6)$$

چگالی شار فاصله هوایی سمت دیسک مگنتها $B_{g,PM}$ را می‌توان از رابطه زیر به دست آورد [72]:

$$B_{g,PM} = \frac{2 p P_{out,PM}}{\pi K_p K_i K_e \eta D_o^3 A f (1 + \lambda) (1 - \lambda^2)} \quad (16-6)$$

که در آن K_p , K_i , K_e , f , η و به ترتیب ضریب شکل موج توان الکتریکی، ضریب شکل موج جریان، ضریب نیروی محرکه الکتریکی، بازده دیسک PM و فرکانس می‌باشند. بارگذاری الکتریکی ویژه A و سهم توان دیسک PM در توان خروجی $P_{out,PM}$ از روابط زیر محاسبه می‌شوند:

$$P_{out,PM} = (1 - n_p) P_{out} \quad (17-6)$$

$$A = \frac{m N_s I_s}{2 \pi R_{avg}} \quad (18-6)$$

مجدداً با به کارگیری اصل پیوستگی شار، بخشی از ضخامت محوری استاتور که شار سمت دیسک PM از آن عبور می‌کند $L_{s,PM}$ ، از رابطه زیر قابل حصول است:

$$L_{s,PM} = \frac{\pi B_{g,PM} D_o (1 + \lambda)}{4 p B_{cs}} \quad (19-6)$$

بنابراین ضخامت محوری استاتور برابر خواهد شد با:

$$L_s = L_{s,Hys} + L_{s,PM} \quad (20-6)$$

به این ترتیب ابعاد هسته استاتور بدون شیار ماشین مورد نظر طراحی شد. در مرحله آخر طراحی ابعاد مگنتها و دیسک نگهدارنده آن به دست خواهند آمد.

طبق اصل پیوستگی شار و انتخاب یک مقدار برای دامنه چگالی شار در دیسک نگهدارنده مگنتها B_{cr} می‌توان ضخامت محوری دیسک نگهدارنده مگنتها L_r را با استفاده از رابطه زیر محاسبه کرد:

$$L_r = \frac{\pi \frac{B_{g,PM}}{K_d} D_o (1 + \lambda)}{4 p B_{cr}} \quad (21-6)$$

که در آن K_d ضریب نشت شار می‌باشد.

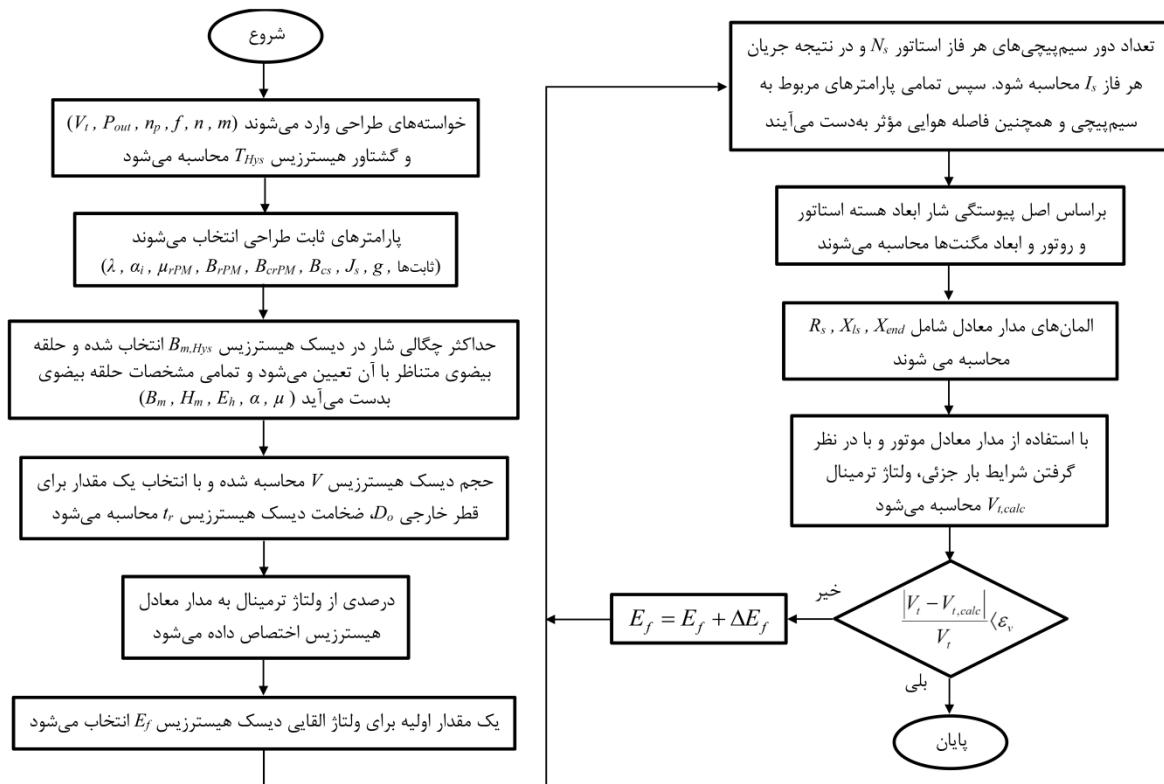
در نهایت طول محوری مگنتها با استفاده از رابطه زیر قابل دستیابی است [72]:

$$L_{PM} = \frac{\mu_{r,PM} B_{g,PM} g}{B_{r,PM} - \frac{K_f}{K_d} B_{g,PM}} \quad (22-6)$$

که در آن K_f و $\mu_{r,PM}$ به ترتیب ضریب شکفتگی شار، ضریب نفوذپذیری مغناطیسی مگنتها و چگالی شار پسماند مگنتها می‌باشند.

در این مرحله فرآیند طراحی اولیه موتور PMHS نوع تخت به پایان می‌رسد. نکته‌ای که باید مدنظر قرار گیرد این است که تمامی پارامترهای ابعادی براساس انتخاب یک مقدار برای ولتاژ تحریک القایی توسط دیسک هیسترزیس E_f طراحی شده‌اند. پس از استخراج این پارامترها، المان‌های مدار معادل موتور به‌دست آمده و چنانچه در بار نامی، این مقدار انتخابی برای E_f ، مقدار ولتاژ ترمینال را برآورده سازد، روند طراحی به پایان می‌رسد. در غیر این صورت، باید مقدار E_f اصلاح شود.

به‌منظور درک بهتر روند طراحی، فلوچارت الگوریتم طراحی در شکل ۲-۶ ارائه شده است.



شکل ۲-۶: فلوچارت الگوریتم طراحی موتور PMHS نوع تخت

در ادامه نتایج حاصل از پیاده‌سازی الگوریتم طراحی پیشنهادی برای طراحی یک نمونه موتور PMHS نوع تخت ارائه می‌شوند.

۳-۶- نتایج حاصل از پیاده‌سازی الگوریتم طراحی

در این بخش نتایج حاصل از پیاده‌سازی الگوریتم پیشنهادی برای طراحی یک نمونه موتور PMHS نوع تخت ارائه می‌گردد. سپس حساسیت سایر پارامترهای طراحی به تغییر در صد سهم دیسک هیسترزیس در توان خروجی، مورد بررسی قرار می‌گیرد.

جدول ۲-۶ اطلاعات ورودی برنامه طراحی این موتور را نشان می‌دهد. در این طراحی، برای دیسک هیسترزیس از ماده با خاصیت هیسترزیس مناسب با نام تجاری VCN-150 استفاده شده است. این ماده تشکیل شده از آلیاژ Fe-Cr-Ni-Mo-C می‌باشد که مشخصات تقریب بیضوی حلقه‌های هیسترزیس این آلیاژ در فصل ۷: آورده شده است. آهنرباهای مورد استفاده در این طراحی نیز از نوع فریت می‌باشد.

جدول ۲-۶: اطلاعات ورودی الگوریتم طراحی پیشنهادی

$P_{out} = 200 \text{ w}$	توان خروجی موتور
$n_p = 30 \text{ \%}$	درصد ترکیب
$V_{t,L-L} = 100 \text{ V}$	ولتاژ ترمینال موتور
$m = 3$	تعداد فازها
$f = 50 \text{ Hz}$	فرکانس
$n_m = 1500 \text{ rpm}$	سرعت موتور

پس از اعمال اطلاعات ورودی به الگوریتم طراحی، پارامترهای خروجی حاصل از الگوریتم طراحی به دست می‌آیند که در جدول ۳-۶ ارائه شده‌اند.

جدول ۳-۶: اطلاعات خروجی حاصل از الگوریتم طراحی موتور PMHS نوع تخت

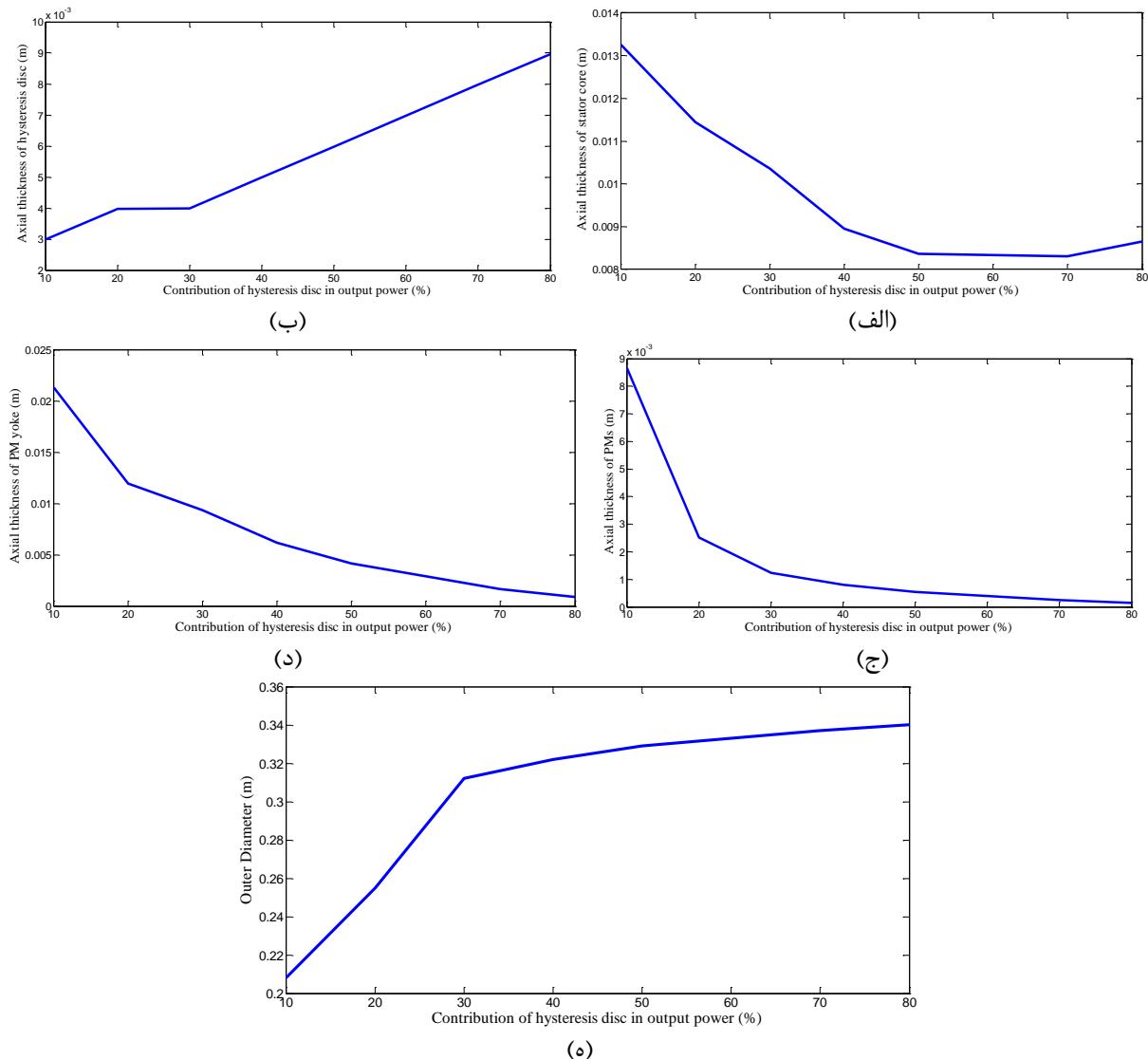
$N_s = 300$	تعداد دور سیم‌پیچی هر فاز
$N_{layer} = 3$	تعداد لایه‌های سیم‌پیچی هر فاز
$nc = 50$	تعداد دورهای هر لایه سیم‌پیچی
$N_{coil} = 2$	تعداد کلافهای هر فاز

ستاره	اتصال سیم‌پیچی استاتور
یک طبقه روی هم	نوع سیم‌پیچی
کامل	گام سیم‌پیچی
$S_{cond} = 0.29 \text{ mm}^2$	سطح مقطع هادی
$d_{wire} = 0.62 \text{ mm}$	قطر سیم
$D_i = 179.2 \text{ mm}$	قطر داخلی
$D_o = 312 \text{ mm}$	قطر خارجی
$t_r = 4 \text{ mm}$	ضخامت دیسک هیسترزیس
$L_s = 10.4 \text{ mm}$	ضخامت محوری هسته استاتور
$B_{r,PM} = 0.4 \text{ T}$	چگالی شار پسماند مگنت‌ها
$L_{PM} = 1.2 \text{ mm}$	ضخامت محوری مگنت‌ها
$L_r = 8.1 \text{ mm}$	ضخامت دیسک نگهدارنده مگنت‌ها
$g = 1.2 \text{ mm}$	طول فاصله هوایی

اکنون قصد بر این است تا با تغییر در صد سهم دیسک هیسترزیس در توان خروجی موتور n_p ، تغییرات سایر پارامترهای طراحی مورد تحلیل و بررسی قرار گیرد. به این منظور، طراحی موتور با خواسته‌های طراحی ارائه شده در جدول ۶-۲، به ازای تغییرات مقدار n_p از ۱۰ تا ۸۰ در صد انجام شده و نتایج ارائه می‌شوند. لازم به ذکر است که برخی پارامترهای موتور از قبیل طول فاصله هوایی، نوع سیم‌پیچی و اتصال آن و... در طی تغییرات n_p ثابت فرض شده‌اند.

شکل ۳-۶ تغییرات ابعاد موتور را به ازای تغییرات سهم دیسک هیسترزیس در توان خروجی، نشان می‌دهد. مشاهده می‌شود که با افزایش سهم دیسک هیسترزیس در توان خروجی، ابعاد روتور PM و طول محوری موتور کاهش یافته و ابعاد روتور هیسترزیس و همچنین قطر خارجی موتور افزایش می‌یابد.

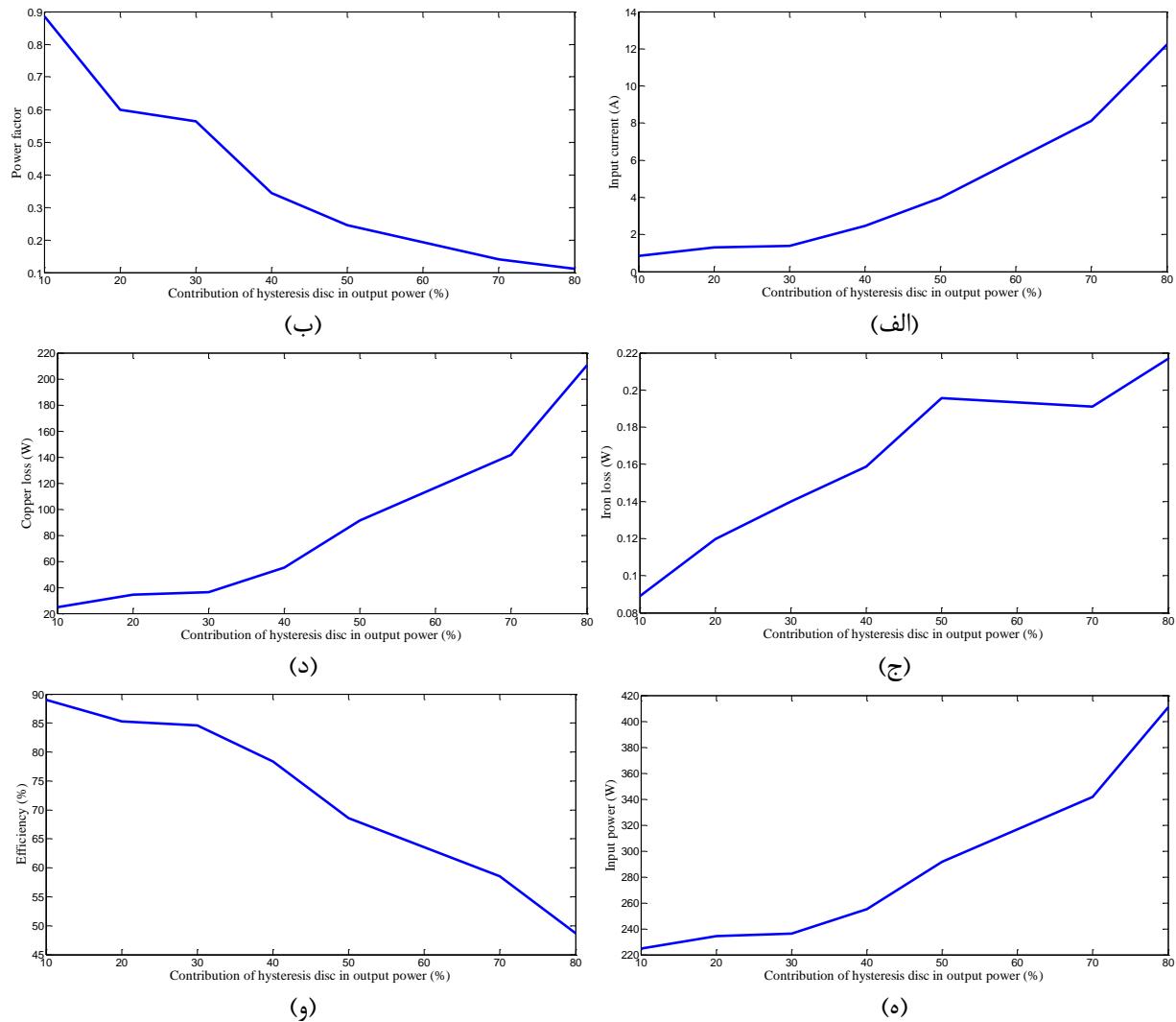
طراحی موتور PMHS نوع تخت



شکل ۳-۶: تغییرات ابعاد موتور به ازای تغییرات n_p (الف) ضخامت محوری هسته استاتور، (ب) ضخامت محوری دیسک هیسترزیس، (ج) ضخامت محوری مگنت‌ها، (د) ضخامت محوری نگهدارنده مگنت‌ها، (ه) قطر خارجی موتور

تغییرات پارامترهای عملکردی موتور به ازای تغییرات n_p در شکل ۴-۶ ارائه شده است. همان‌طور که از این شکل مشخص است، جریان ورودی موتور با افزایش سهم دیسک هیسترزیس در توان خروجی موتور، افزایش می‌یابد. دلیل این موضوع را می‌توان با رابطه (۳-۶۲) توجیه نمود. این رابطه نشان می‌دهد که با افزایش شعاع متوسط دیسک هیسترزیس، امپدانس هیسترزیس کاهش می‌یابد. همچنین در این شکل مشخص می‌شود که با افزایش سهم هیسترزیس، رفتار موتور PMHS مشابه موتور هیسترزیس خواهد شد و ضریب توان و بازده موتور کاهش می‌یابند.

طراحی موتور PMHS نوع تخت



شکل ۴-۶: تغییرات پارامترهای عملکردی موتور به ازای تغییرات n_p ، (الف) جریان ورودی موتور، (ب) ضریب توان، (ج) تلفات آهنی، (د) تلفات مسی، (ه) توان ورودی، (و) بازده

با توجه به نتایج ارائه شده در این فصل می‌توان نتیجه گرفت که بسته به کاربرد موتور PMHS، باید مصالحه‌ای در میزان درصد ترکیب انجام شود. این موضوع با تعریف تابع هدف مناسب و اجرای روند بهینه‌سازی، قابل حصول است.

فصل ۷: نتایج شبیه‌سازی و آزمایشات عملی

۱-۱- مقدمه

در این بخش نتایج حاصل از پیاده‌سازی الگوریتم‌های مدل‌سازی تحلیلی و عددی موتور PMHS نوع تخت ارائه می‌گردد. همچنین به منظور اعتبارسنجی نتایج حاصل از روش‌های تئوری، یک نمونه موتور PMHS نوع تخت دو طبقه ساخته شده و نتایج حاصل از آزمایشات آن با نتایج روش‌های مدل‌سازی مقایسه شده است.

۲-۷- مشخصات موتور PMHS ساخته شده

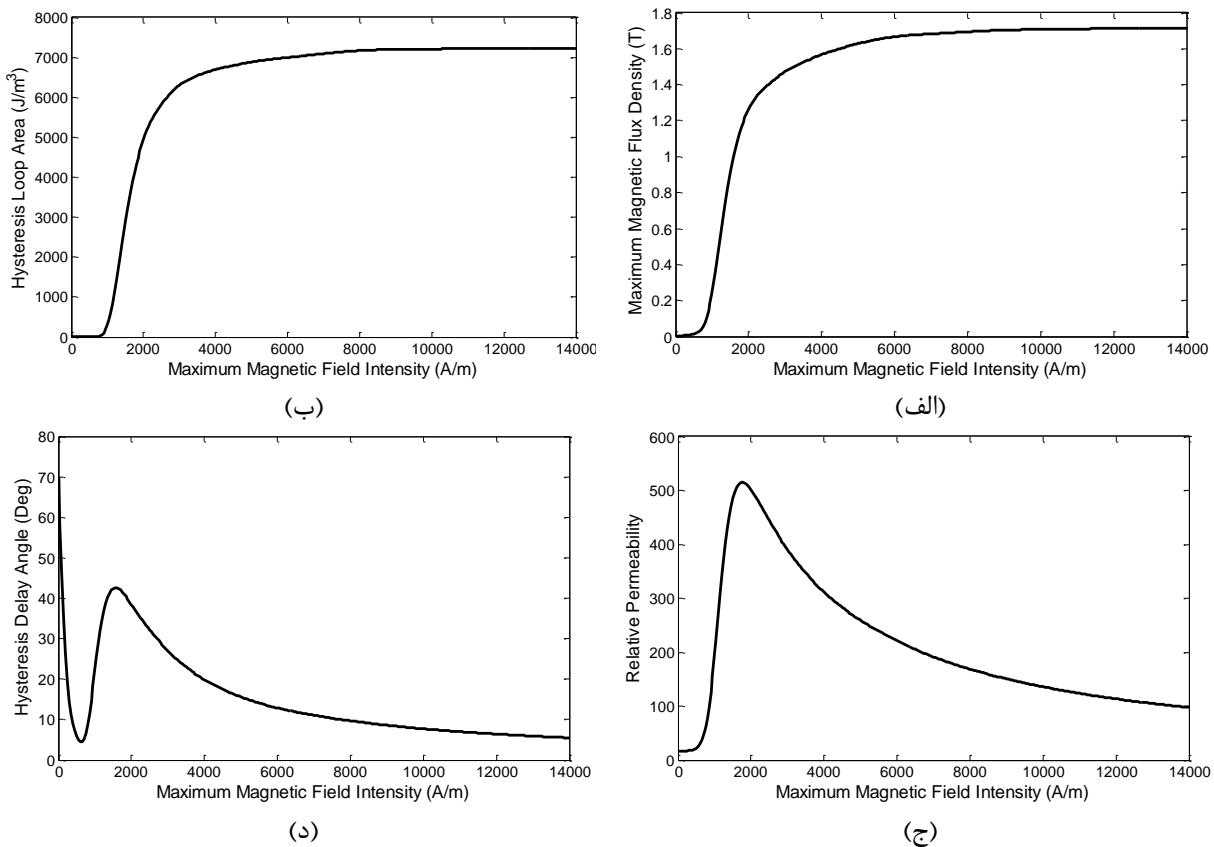
مотор ساخته شده توسط نویسنده رساله پیش‌رو، از نوع دوطبقه می‌باشد. به این صورت که دارای دو استاتور، دو دیسک هیسترزیس و یک دیسک نگهدارنده مگنت‌ها که در بین دو استاتور قرار گرفته است، می‌باشد. جدول ۱-۷ اطلاعات این مotor را نشان می‌دهد. برای ساخت دیسک هیسترزیس این مotor از آلیاژ Fe-Cr-Ni-Mo-C استفاده شده است که مشخصات تقریب بیضوی حلقه‌های هیسترزیس این آلیاژ پس از یک عملیات حرارتی خاص، در شکل ۱-۷ نشان داده شده است. داده‌های حاصل از آزمایشات مربوط به حلقه‌های هیسترزیس دیسک هیسترزیس روتور شامل شکل موج‌های چگالی شار مغناطیسی و شدت میدان مغناطیسی می‌باشند. با استفاده از این داده‌ها و با به کارگیری تکنیک‌های مناسب برآذش منحنی‌ها و درون‌یابی، منحنی‌های چگالی شار حداکثر حلقه و سطح حلقه برحسب شدت میدان حداکثر حلقه به دست آمده‌اند.

شکل ۲-۷ اجزاء مختلف و مونتاژ نهایی مotor PMHS ساخته شده را نشان می‌دهد. همان‌طور که در این شکل نیز مشخص شده است، دیسک نگهدارنده مگنت‌ها از جنس ماده فرومغناطیسی بوده تا شار آهنرباها را با کمترین تضعیف عبور دهد. همچنین نگهدارنده دیسک هیسترزیس از جنس آلومینیوم انتخاب شده است تا شار به صورت محیطی در دیسک هیسترزیس مسیر خود را بیندد. هسته استاتور نیز با استفاده از یک ورق فرومغناطیسی رول شده ساخته شده است.

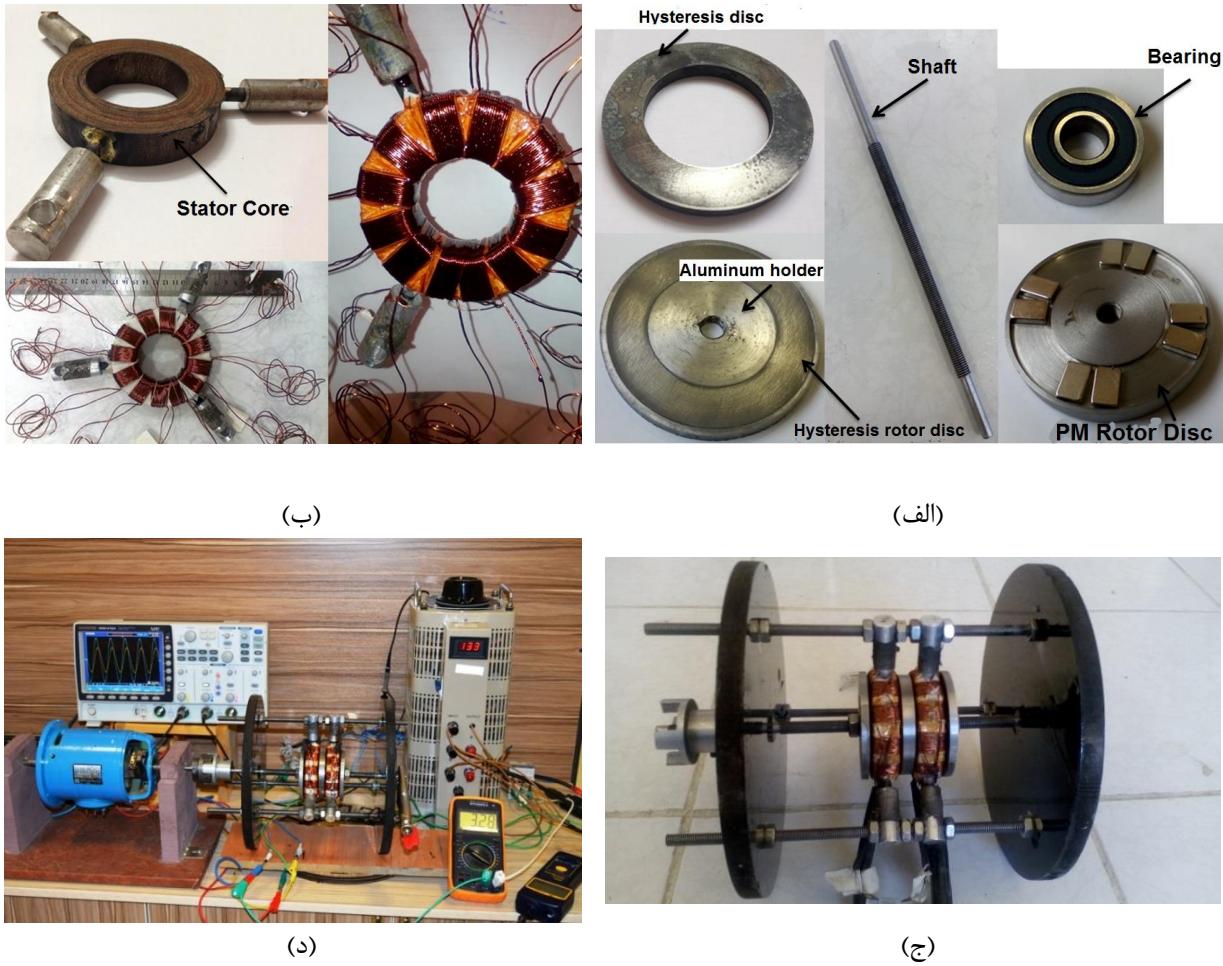
جدول ۱-۷: اطلاعات طراحی مotor PMHS نوع تخت ساخته شده

۳	تعداد فازها
۵۰ هرتز	فرکانس نامی
۱۲ ولت	ولتاژ نامی فاز ورودی
۴	تعداد قطبها
۴	تعداد کلاف‌های هر فاز
۲۸	تعداد دور سیم در هر کلاف
۲۵/۵ میلیمتر	شعاع داخلی

شعاع خارجی	۴۵ میلیمتر
ضخامت دیسک هیسترزیس	۳ میلیمتر
ضخامت محوری مگنت‌ها	۲ میلیمتر
عرض مگنت	۶ میلیمتر
ضخامت دیسک نگهدارنده مگنت‌ها	۳ میلیمتر
طول مؤثر فاصله هوایی	۳/۲ میلیمتر
ضخامت یوگ استاتور	۱۹ میلیمتر
اتصال سیم‌پیچی استاتور	ستاره
نوع سیم‌پیچی	یک‌طبقه روی هم
گام سیم‌پیچی	کامل



شکل ۱-۷: مشخصات تقریب بیضوی حلقه‌های هیسترزیس ماده سازنده دیسک هیسترزیس موتور تحت مطالعه بر حسب دامنه شدت میدان مغناطیسی حلقه. الف) دامنه چگالی شار مغناطیسی حلقه، ب) مساحت حلقه، ج) نفوذ پذیری مغناطیسی نسبی و د) زاویه تأخیر هیسترزیس



شکل ۲-۷: اجزاء مختلف و مونتاژ نهایی موتور PMHS ساخته شده

همان‌طور که از شکل ۲-۷-الف مشخص است، یک نوآوری در مونتاژ مجموعه روتور بکار گرفته شده است و آن اینکه، شفت موتور رزوه شده و تمامی دیسک‌ها نیز حدیده شده‌اند. این کار موجب می‌شود تا به راحتی بتوان فاصله هوایی ماشین را تنظیم نمود. همچنین امکان تغییر توپولوژی ساختار، اضافه و یا کم کردن دیسک‌ها را نیز به سادگی میسر می‌سازد.

۳-۷- مقایسه و تحلیل نتایج

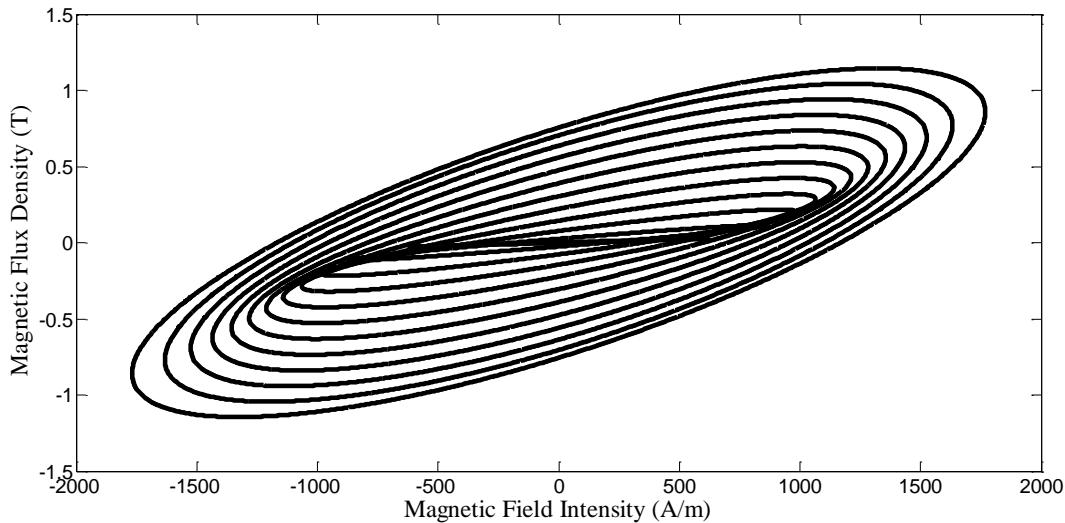
به کمک محیط برنامه‌نویسی نرم‌افزار Matlab یک برنامه نوشته شده است که الگوریتم مدل‌سازی تحلیلی نشان داده شده در شکل ۳-۵ را به ازای ولتاژهای ورودی مختلف پیاده‌سازی می‌کند. به این ترتیب

می‌توان رفتار موتور PMHS نوع تخت و مشخصه‌های عملکردی آن را در ولتاژهای مختلف مورد بررسی قرار داد.

در اکثر نرمافزارهای تجاری موجود برای مدل‌سازی الکترومغناطیسی ماشین‌های الکتریکی به کمک روش اجزاء محدود، مشخصه هر ماده مغناطیسی تنها به صورت یک منحنی غیرخطی تک‌مقداره (منحنی مغناطیسی‌شوندگی) منظور می‌شود. همانطور که قبلاً بیان شد مشخصه هیسترزیس یک پدیده غیرخطی خارق‌العاده چند مقداره و وابسته به سابقه تغییرات میدان است بطوریکه به‌ازای یک مقدار مشخص شدت میدان مغناطیسی لحظه فعلی، با توجه به شرایط مختلف کار قبلی مقادیر بسیار متفاوت برای چگالی شار مغناطیسی همین لحظه آن متصور است. به‌همین دلیل نرمافزارهای تجاری اجزاء محدود الکترومغناطیس حداقل تاکنون نتوانسته‌اند مدل‌سازی دقیقی از پدیده هیسترزیس مغناطیسی را در معادلات پایه خود (معادلات مشتقات جزئی لاپلاس یا پواسون مستخرج از معادلات ماقسول) به‌طور مستقیم بگنجانند و حل نمایند. بنابراین برای منظور نمودن پدیده هیسترزیس در مدل‌سازی یک ماشین الکتریکی بنابر اهداف تحلیل، نیاز مبرم به یک یا چند برنامه‌سازی جانبی پیچیده خاص در کنار نرمافزارهای اجزاء محدود وجود دارد. در رابطه با این مقوله، قابلیت برقراری ارتباط بین نرمافزار COMSOL و نرمافزار Matlab باعث شده است که این نرمافزار به عنوان یکی از بهترین گزینه‌ها برای مدل‌سازی ماشین‌های هیسترزیس این رساله در نظر گرفته شود. اگرچه کاربرد این نرمافزار در مقایسه با سایر نرمافزارهای دیگر که به صورت تخصصی برای مدل‌سازی ماشین‌های الکتریکی طراحی شده‌اند دشوارتر می‌باشد اما این نرمافزار کنترل بیشتری را برای ایجاد مدل دلخواه و محاسبات غیرمتعارف در اختیار کاربر قرار می‌دهد.

به کمک یک برنامه نوشته شده در محیط نرمافزار Matlab و برقراری لینک آن با نرمافزار COMSOL، الگوریتم مدل‌سازی عددی نشان داده شده در شکل ۴-۵ به ازای ولتاژهای ورودی مختلف اجرا می‌شود و مشخصه‌های عملکردی مختلف موتور PMHS نوع تخت در ولتاژهای مختلف مورد بررسی قرار می‌گیرد.

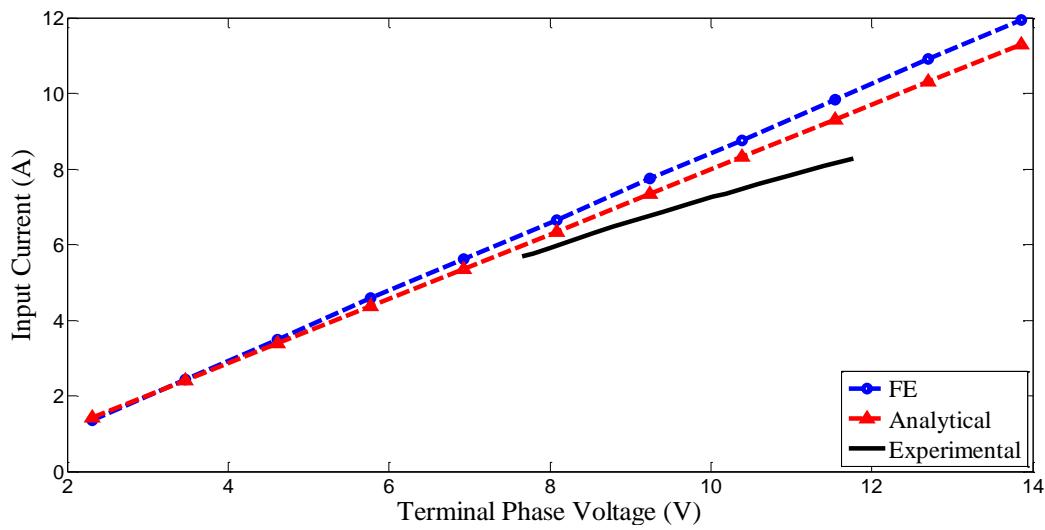
حلقه‌های هیسترزیس کاری بیضوی شکل حاصل از مدل‌سازی تحلیلی موتور به ازای ولتاژهای ترمینال مختلف در شکل ۳-۷ به نمایش درآمده‌اند. این شکل نشان می‌دهد که تغییر ولتاژ علاوه بر تغییر مساحت حلقه، منجر به تغییر پهنا و نیز چرخش آن می‌شود. این موضوع به دلیل تغییرات زاویه تأخیر هیسترزیس و نفوذپذیری مغناطیسی دیسک هیسترزیس با تغییر ولتاژ ترمینال رخ می‌دهد.



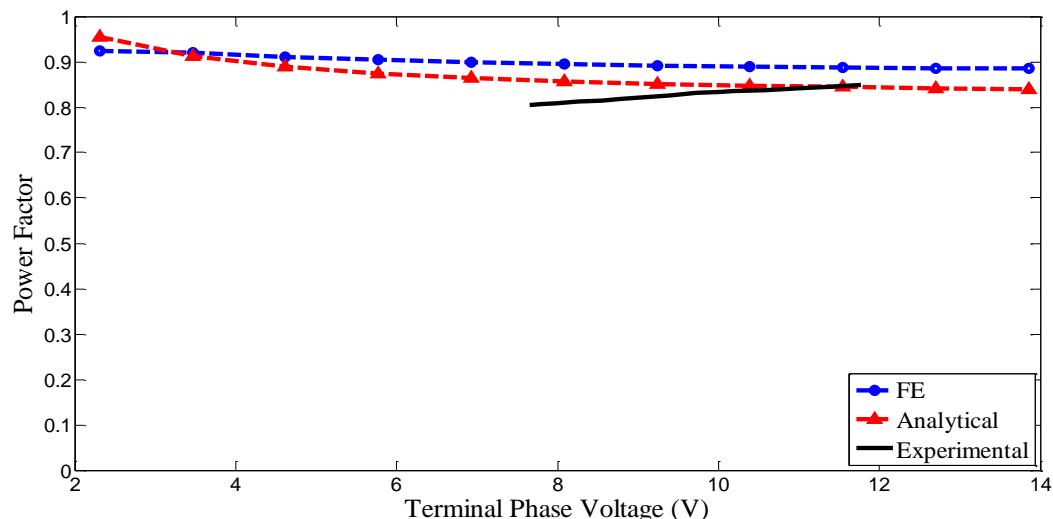
شکل ۳-۷: حلقه‌های هیسترزیس کاری بیضوی شکل حاصل از مدل‌سازی تحلیلی موتور به ازای ولتاژهای ترمینال مختلف

در ادامه مهم‌ترین مشخصه‌های عملکردی موتور نمونه که از روش‌های مدل‌سازی تحلیلی و عددی و انجام آزمایشات عملی به دست آمده‌اند، ارائه می‌شوند. این مشخصه‌ها به ازای ولتاژهای فاز ورودی بین ۲ تا ۱۴ ولت ترسیم می‌شوند. لازم به ذکر است که به دلیل برخی محدودیت‌ها از قبیل محدودیت حداکثر جریان، خروج از سنکرونیزم در اثر اصطکاک و غیره، امکان آزمایش موتور در تمام رنج ولتاژی مذکور، مقدور نبوده است.

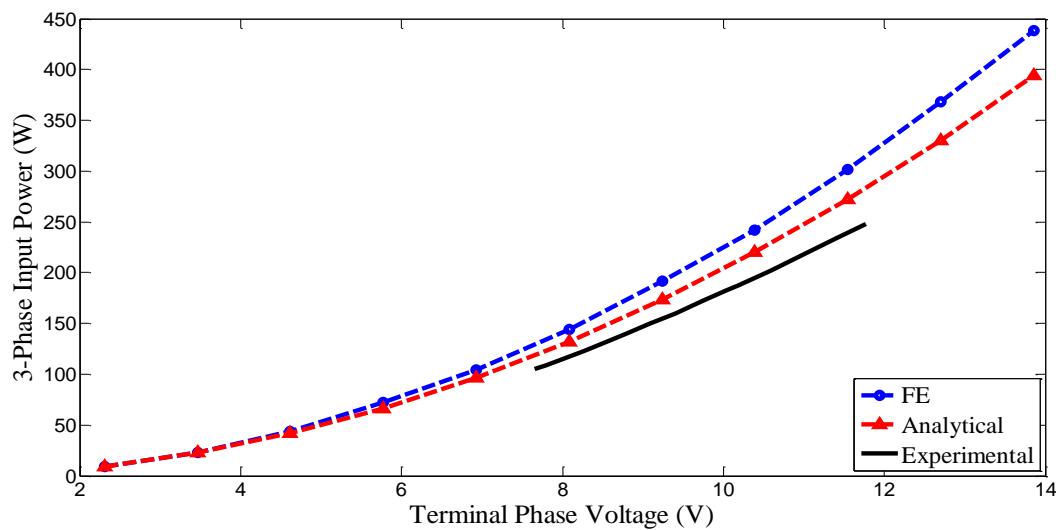
نحوه تغییرات اندازه جریان ورودی موتور بر حسب اندازه ولتاژ خط ترمینال برای هر دو روش مدل‌سازی و آزمایش عملی در شکل ۴-۷ نشان داده شده است. مشاهده می‌شود که با افزایش ولتاژ ترمینال، جریان موتور افزایش می‌یابد. وابستگی ضریب توان ورودی به ولتاژ ترمینال در شکل ۵-۷ به نمایش درآمده است. شکل ۶-۷ منحنی‌های تغییرات توان ورودی سه فاز موتور بر حسب ولتاژ ترمینال را نمایش می‌دهد. تلفات اهمی سیم‌پیچ‌ها در شکل ۷-۷ ترسیم شده است.



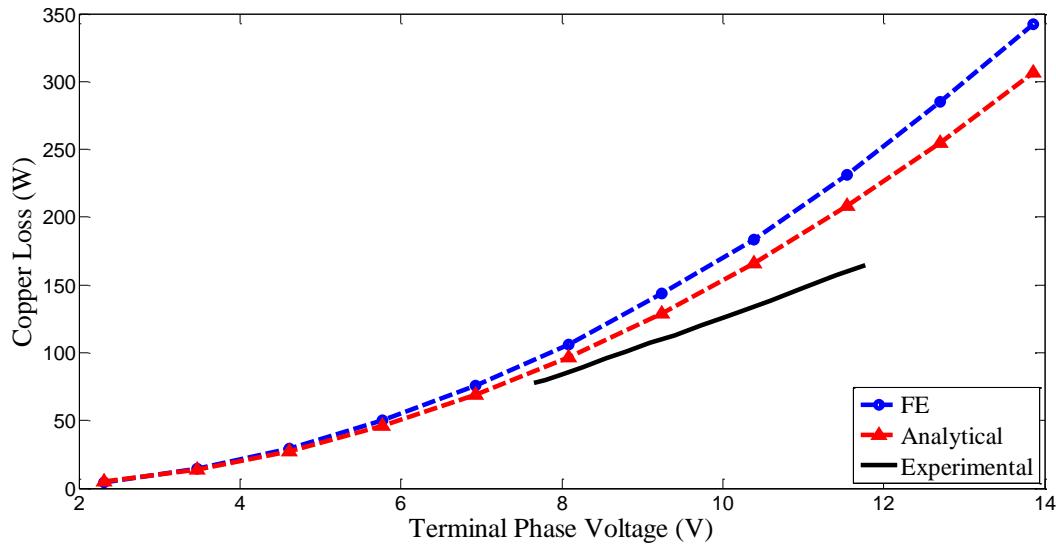
شکل ۴-۷: تغییرات جریان ورودی بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال



شکل ۷-۵: تغییرات ضریب توان بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال



شکل ۷-۶: تغییرات توان ورودی بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال



شکل ۷-۷: تغییرات تلفات مسی بر حسب تغییرات ولتاژ ترمینال

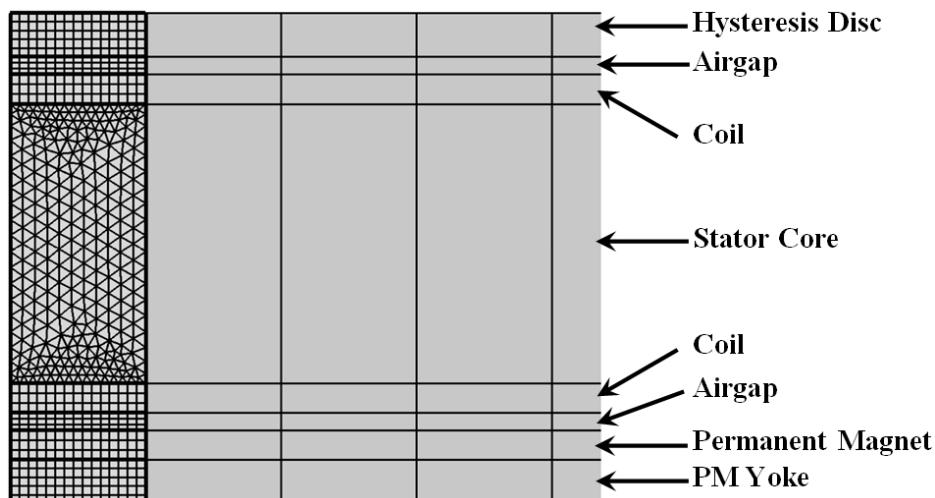
مشخصه‌های به دست آمده از مدل‌های تحلیلی و عددی و آزمایشات نشان می‌دهند که با افزایش ولتاژ ورودی، در اثر بزرگتر شدن حلقه هیسترزیس کاری موتور، کمیت‌های جریان ورودی، توان ورودی و تلفات همگی افزایش می‌یابند. این موضوع در مورد تمامی موتورهای هیسترزیس و PMHS صادق است.

از مقایسه نتایج مشخص می‌شود که برای هر یک از مشخصه‌های عملکردی موتور، مقادیر متناظر با دقیق بسیار خوبی به هم نزدیک می‌باشند. همان‌طور که قبلاً بیان شد، دلیل اصلی اختلاف بین آنها این است که شبیه‌سازی مدل تحلیلی در شرایط حداکثر گشتاور بوده است و اجرای این شرایط در آزمایشات عملی به سادگی مقدور نمی‌باشد. هرچند که در این رساله تلاش شده است تا آزمایشات عملی تا حد ممکن در شرایط نزدیک به شرایط حداکثر گشتاور انجام گیرد.

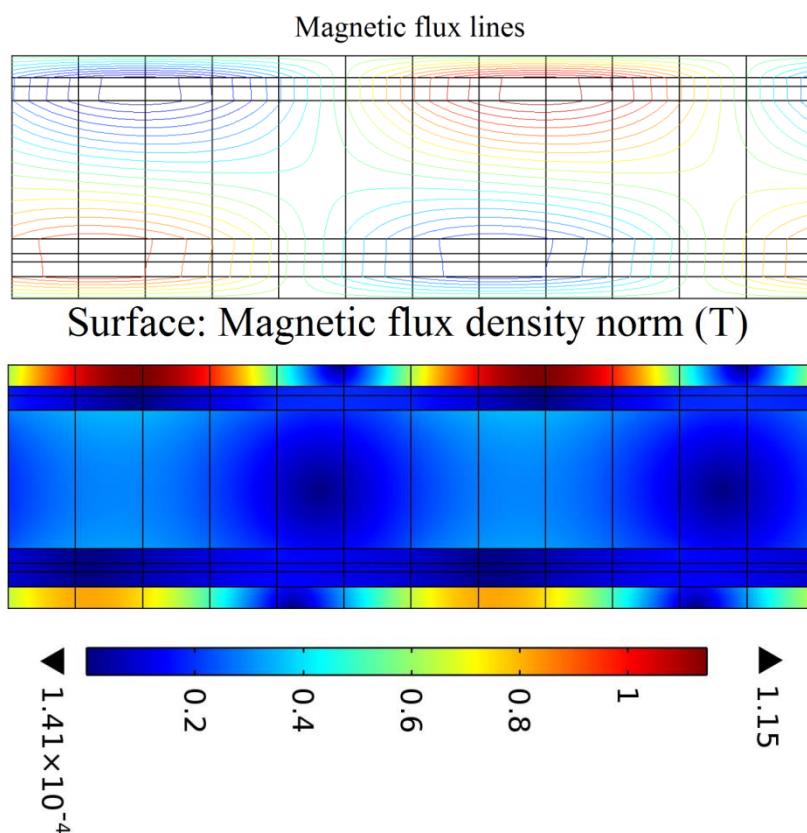
اکنون مناسب است تا نتایج حاصل از مدل‌سازی عددی، شامل توزیع چگالی شار مغناطیسی و خطوط شار حول شعاع متوسط و در ضخامت محوری متوسط، در ولتاژ ۱۲ ولت ارائه شوند.

به منظور ایجاد مش متقارن در تمام بخش‌های ماشین، ابتدا نصف شیار فرضی (ماشین بدون شیار است) مشبندی شده و این الگو در تمام شیارها تکرار شده است. روند ایجاد مش در شکل ۸-۷ آرایه شده است. مشاهده می‌شود که برای هسته استاتور از المان‌های مثلثی و برای سایر اجزا از المان‌های مستطیلی استفاده

شده است. این کار باعث افزایش تقارن و دقت نتایج می‌شود. توزیع چگالی شار مغناطیسی و خطوط شار مغناطیسی در شکل ۹-۷ نشان داده شده است.

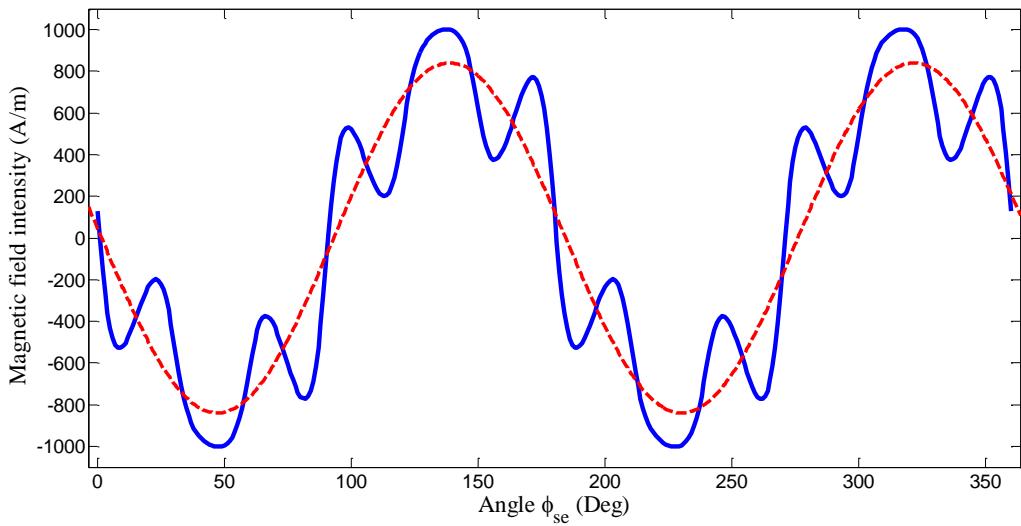


شکل ۸-۷: مشبندی نصف شیار فرضی موتور



شکل ۹-۷: توزیع چگالی شار مغناطیسی و خطوط شار مغناطیسی

توزیع مؤلفه محیطی شدت میدان مغناطیسی H_ϕ و موج اصلی آن نیز حول دیسک هیسترزیس و در شعاع متوسط و در ضخامت محوری متوسط دیسک به ازای چند ولتاژ ترمینال مختلف در شکل ۱۰-۷ ترسیم شده است. مشاهده می‌شود که H_ϕ دارای یک سری نوسانات پریودیک نسبتاً شدید است. اعوجاجات موجود روی شکل موج H_ϕ عمدتاً به دلیل سیم‌پیچی یک طبقه با گام کامل استاتور و نوسانات شار فاصله هوایی می‌باشد.



شکل ۱۰-۷: شکل موج شدت میدان مغناطیسی و هارمونیک اول آن

فصل ۸: نتیجه‌گیری و پیشنهادات

۱-۸- نتیجه‌گیری

هر یک از موتورهای هیسترزیس و آهنربای دائم دارای ویژگی‌های منحصر به فردی هستند. با ترکیب این دو موتور می‌توان به موتوری با مشخصه عملکردی بسیار درخشنان دست یافت. در این رساله موتور ترکیبی هیسترزیس آهنربای دائم با ساختاری جدید معرفی شد. معایبی همچون عدم وجود گشتاور راهاندازی که از جمله مشکلات اصلی موتورهای آهنربای دائم محسوب می‌شود و همچنین بازده، ضریب توان و گشتاور خروجی پایین و نوسانات سرعت حول سرعت سنکرون که کاربرد موتورهای هیسترزیس را محدود ساخته‌اند، در موتور ترکیبی حاصل وجود نخواهند داشت. به علاوه ساختار انتخابی این رساله برای موتور PMHS منجر شده است تا مزایای ویژه موتورهای هیسترزیس (نویز کم و جریان راهاندازی پایین) و

موتورهای آهنربای دائم نیز در موتور ترکیبی حاصل محفوظ باقی بمانند. همچنین در این رساله دو روش مدل‌سازی تحلیلی و عددی برای پیش‌بینی عملکرد حالت دائمی موتور PMHS در شرایط حداکثر بار در سرعت سنکرون ارائه گردید. برای پیاده‌سازی این روش‌ها، دو الگوریتم تکراری معرفی شد و پیاده‌سازی آنها در محیط نرم‌افزار Matlab و با برقراری لینک آن با نرم‌افزار COMSOL صورت گرفت. همچنین یک نمونه موتور PMHS آزمایشی طراحی و ساخته شد و آزمایشات لازم برروی این موتور انجام گرفت. از مقایسه نتایج حاصل از روش‌های مدل‌سازی تحلیلی و عددی با نتایج حاصل از آزمایشات عملی برروی نمونه ساخته شده، مشخص می‌شود که مقادیر پیش‌بینی شده توسط روش تئوری با دقت خوبی به نتایج آزمایشات نزدیک بوده و اختلاف ناچیز بین آنها به دلیل محدودیت‌های انجام آزمایش موتور نمونه در شرایط حداکثر بار در سرعت سنکرون می‌باشد.

۲-۸- پیشنهادات

به‌منظور توسعه و بهره‌برداری بیشتر از نتایج حاصل از این رساله پیشنهاداتی به شرح زیر ارائه می‌گردد:

- ۱- تعمیم هرچه دقیق‌تر روش‌های مدل‌سازی ارائه شده در این رساله برای پیش‌بینی رفتار موتور PMHS نوع تخت در شرایط بار جزئی
- ۲- به کارگیری مدل‌های عددی مانند پریساج برای تقریب رفتار ماده هیسترزیس
- ۳- استفاده از الگوریتم مدل‌سازی ارائه شده و تعمیم آن به منظور مدل‌سازی حالت گذرا
- ۴- انجام روند بهینه‌سازی الگوریتم طراحی ارائه شده برای موتور PMHS نوع تخت
- ۵- تغییر ساختار ارائه شده با ایجاد شیار در سمت دیسک هیسترزیس (با توجه به محدودیت‌هایی در مراحل ساخت، عدم وجود شیار در سمت دیسک هیسترزیس منجر به افزایش بی‌رویه فاصله هوایی مؤثر شده و جریان مغناطیس‌کنندگی ماشین را افزایش می‌دهد که این امر باعث افزایش تلفات و کاهش بازده خواهد شد)

مراجع

- [1] G.Wakui, "Hysteresis Motor with Reaction Torque and Its Analysis," *Electrical Engineering in Japan*, vol. 98, pp. 58-67, 1978.
- [2] M. A. Rahman, A. M. Osheiba, T. A. Little, "Effects of Samarium Cobalt Permanent Magnet on the Performance of Polyphase Hysteresis-Reluctance Motors," *IEEE Transaction on Magnetics*, Vols. MAG-20, no. 5, pp. 1765-1767, September 1984.
- [3] M. A. Rahman,A. M. Osheiba, "Steady-State Performance Analysis of Polyphase Hysteresis-Reluctance Motors," *IEEE Transactions on Industry Applications*, Vols. IA-21, no. 4, pp. 659-663, May/June 1985.
- [4] M. A. Rahman and A. M. Osheiba, "Improved Performance of Polyphase Hysteresis-Reluctance Motors Fed from Single-phase Supplies," *IEEE Transactions on Industry Application*, vol. 26, no. 1, pp. 130-136, January/February 1990.
- [5] A. M. Osheiba, J. Qian, and M. A. Rahman, "Performance of Hysteresis Permanent Magnet Motors," *Electrical Machine and Power System*, vol. 16, no. 4, pp. 265-280, May 1989.
- [6] M. A. Rahman, "Combination Hysteresis Reluctance Permanent Magnet Motor". United States of America Patent 5,187,401, 16 February 1993.
- [7] M. Azizur Rahman and Ruirfeng Qin,, "Starting and Synchronization of Permanent Magnet Hysteresis Motors," *IEEE Transactions on Industry Application*, vol. 32, no. 5, pp. 1183-1189, September/October 1996.
- [8] R. Qin, and M. A. Rahman,, "Magnetic Equivalent Circuit of PM Hysteresis Synchronous Motor," *IEEE Transactions on Magnetics*, vol. 39, no. 5, pp. 2998-3000, September 2003.
- [9] Kazumi Kurihara, and M. Azizur Rahman,, "Transient Performance Analysis for Permanent-Magnet Hysteresis Synchronous Motor," *IEEE Transactions on Industry Applications*, vol. 40, no. 1, pp. 135-142, January/February 2004.
- [10] M. Azizur Rahman, and Ruifeng Qin, "A Permanent Magnet Hysteresis Hybrid Synchronous Motor for Electric Vehicles," *IEEE Transactions on Industrial Electronics*, vol. 44, no. 1, pp. 46-53, February 1997.
- [11] R. Qin, M. A. Rahman, "DSP Based Torque and Speed Controls of the Permanent Magnet Hysteresis Synchronous Motor," in *IEEE Conference*, 1997.
- [12] Jianhua Qian, and M. Azizur Rahman, "Analysis of Field Oriented Control for Permanent Magnet Hysteresis Synchronous Motors," *IEEE Transactions on Industry*

- Applications*, vol. 29, no. 6, pp. 1156-1163, November/December 1993.
- [13] Z. Nasiri-Gheidari, H. Lesani and F. Tootoonchian, "A New Hunting Control Method for Permanent Magnet Hysteresis Motors," *Iranian Journal of Electrical & Electronic Engineering, IJEEE*, vol. 2, no. 3, pp. 121-130, July 2006.
- [14] H. Lesani, A. Darabi, Z. Nasiri Gheidari and F. Tootoonchian, "Very Fast Field Oriented Control for Permanent Magnet Hysteresis Synchronous Motor," *Iranian Journal of Electrical & Electronic Engineering*, vol. 2, no. 1, pp. 34-40, January 2006.
- [15] S. F. Rabbi and M. A. Rahman, "Equivalent Circuit Modeling of a Hysteresis Interior Permanent Magnet Motor for Electric Submersible Pump," *IEEE Transactions on Magnetics*, vol. 52, no. 7, pp. 1-4, 2016.
- [16] S. F. Rabbi, M. Halloran, T. LeDrew, A. Matchem and M. A. Rahman, "Modeling and V/F control of a Hysteresis Interior Permanent Magnet Motor," *IEEE Transactions on Industry Applications*, vol. 52, no. 2, pp. 1891-1901, 2016.
- [17] H. Hatami, M. B. Bannae Sharifian and M.R. Feyzi, "A new method for improved design of low speed axial flux permanent magnet machines used in HEV," *Tabriz Journal of Electrical Eng.*, vol. 45, no. 2, pp. 51-64, 2015.
- م. ح. صادقی، "بهینه‌سازی ماشین‌های پسماند تخت چند طبقه، طراحی و شبیه‌سازی،" پایان‌نامه [۱۸] کارشناسی ارشد، دانشگاه صنعتی شاهرود، ۱۳۸۹.
- [19] C.P.Steinmetz, Theory and Calculation of Electrical Apparatus (a book), 1917.
- [20] B.R.Teare, "Theory of Hysteresis Motor Torque," *AIEE*, vol. 59, pp. 907-912, March 1940.
- [21] H.C.Roters, "The Hysteresis Motor-Advances Which Permit Economical Fractional Horse Power Rating," *AIEE*, vol. 66, pp. 1419-1430, August 1947.
- [22] M.A.Copeland, G.R.Slemon, "An Analysis of Hysteresis Motor: I-Analysis of the Idealized Machine," *AIEE*, pp. 34-42, April 1963.
- [23] M.A.Copeland, G.R.Slemon, "An Analysis of Hysteresis Motor: II-The Circumferential Flux Machine," *IEEE Transactions on Power Apparatus and Systems*, vol. 83, pp. 619-625, June 1964.
- [24] M.A.Rahman, M.A.Copeland, G.R.Slemon, "An Analysis of the Hysteresis Motor Part III: Parasitic Losses," *IEEE Transaction Power Apparatus and Systems*, vol. 88, pp. 954-961, 1969.
- [25] M. A. Rahman, "Analytical Models for Polyphase Hysteresis Motor," in *IEEE Power Engineering Society*, New York, January/February 1971.
- [26] G.Cannistra and M.Sylos, "A Model for the Hysteresis Motor Analysis," *Electric Energy Conference Adelaide*, pp. 648-654, October 1987.

- [27] F. A.A.Zaher, "An Analytical Solution for the Field of a Hysteresis Motor Based on Complex Permeability," *IEEE Transactions on Energy Conversion*, vol. 5, pp. 156-163, March 1990.
- [28] D. SCHIEBER, "Asynchronous Performance of Hysteresis Motor," *Journal of The Franklin Institute*, vol. 299, pp. 433-447, June 1975.
- [29] M.A.Rahman, "Field Analysis of Polyphase Hysteresis Motor," *IEEE Transactions on Power Apparatus and Systems*, vol. 99, pp. 1164-1171, May/June 1980.
- [30] K.A.Macfaden, "Vector Permeability," *IEE*, vol. 94, pp. 407-414, 1947.
- [31] T.Ishikawa, T.Kataoka, "Basic Analysis of Disc-Type Hysteresis Motor," *Electrical Engineering in Japan*, vol. 101, pp. 55-62, 1981.
- [32] V.I.Perov, "Synchronuos Motor with Excitation by Permanent Magnet with Hysteresis Loop," *Vestnik, Elektropomoshchennosti*, vol. 3, p. 32, 1959.
- [33] H. Papst.Patent 8615, 1959.
- [34] G.Wakui, "Effect of Higher Harmonic Fields on the Operating Characteristics of Hysteresis Motor.Part II: Case Where Two or More Higher Harmonics Exist," *Electrical Engineering in Japan*, vol. 93, pp. 66-74, Apdl 1973.
- [35] S. kajita, "Analysis of the Characteristics of Hysteresis Motor Taking Into Account Higher Harmonics of Magnetomotive Force," *Electrical Engineering in Japan*, vol. 96, pp. 40-48, September 1976.
- [36] T. Kataoka, T. Ishikawa, and T. Takahashi, "Analysis of a Hysteresis Motor with Overexcitation," *IEEE Transactions on Magnetics*, vol. 18, pp. 1731-1733, November 1982.
- [37] D. O'Kelly, "Hysteresis motor with overexcitation and solid-state control," *PROC. IEE*, vol. 125, pp. 288-292, APRIL 1978.
- [38] G.Wakui, S.Nishino, "Performance of Hysteresis Motor after Short-Duration Overexcitation (Underexcitation) and Its Analysis," *Electrical Engineering i n Japan*, vol. 101, pp. 100-109, June 1981.
- [39] S.T.Clurman, "On Hunting In Hysteresis Motors And New Damping Techniques New Damping Techniques," *IEEE Transactions on Magnetics*, pp. 512-517, September 1971.
- [40] T.Horii, N.Yuge, G.Wakui, "Analysis of a Hysteresis Motor on Asynchronous Speed Using Complex Permeability," *IEEE Translation Journal on Magnetics in Japan*, vol. 9, pp. 135-142, March/April 1994.
- [41] G.Wakui, K.Ichinose, T.Horii, "Analysis of Condenser Split-Phase Hysteresis Motor," *Electrical Engineering in Japan*, vol. 103, pp. 105-112, 1983.
- [42] D.O'Kelly, "Computation of Hysteresis Motor Performance Including Negative

- Sequence Excitation," in *IEE Proceeding Electrical Power Application*, March 1996.
- [43] T.Kubota, G.Wakui, M.Itagaki, "Hysteresis Motor Using Magnetically Anisotropic Fe-Cr-Co Magnet," *IEEE Transactions on Magnetics*, vol. 34, no. 6, pp. 3888-3896, November 1998.
- [44] N.Galan, "The Hysteresis Motor with an Anisotropic Rotor," *IEEE Power Engineering Review*, Vols. 87 WM 212-4, p. 36, December 1987.
- م. صنعتی، "طراحی و مدلسازی موتور سنکرون پسماند نوع تخت دو روتوره،" پایان‌نامه کارشناسی [۴۵] ارشد، دانشگاه صنعتی شهرود، ۱۳۸۷.
- م. خسروی، "تحلیل عملکرد یک ترانسفورماتور با استفاده از مدل غیر خطی و چند مقداره پریساج،" [۴۶] پایان‌نامه کارشناسی ارشد، دانشگاه صنعتی شهرود، ۱۳۸۸.
- ز. نصیری، "بررسی موتورهای هیسترزیس سنکرون،" پایان‌نامه کارشناسی ارشد، دانشگاه تهران، [۴۷] ۱۳۸۵.
- [48] A. Darabi, M. Sanati, and T. Ghanbari, "Coreless Dual-rotor Disc Hysteresis Motor, Modeling, and Performance Prediction," *Electric Power Components and Systems*, vol. 38, pp. 575-591, 2010.
- [49] A. Darabi, M.H. Sadeghi, A. Hassannia, "Design Optimization of Multistack Coreless Disk-Type Hysteresis Motor," *IEEE Transaction on Energy Conversion*, vol. 26, no. 4, pp. 1081-1087, December 2011.
- [50] M. H. Sadeghi and A. Darabi, "Optimization of a New Type of Hysteresis Motor Using Genetic Algorithm," in *9th International Conference on Environment and Electrical Engineering, EEEIC*, Prague, 2010.
- [51] A. Darabi, T. Ghanbari, and M. Sanati-Moghadam, "Slotless axial flux hysteresis motor, modelling and performance calculation," *IET Electrical Power Application*, vol. 3, no. 5, pp. 491-501, 2009.
- [52] A. Darabi, T. Ghanbari, M. Rafiei, H. Lesani and M. Sanati-Moghadam, "Dynamic Performance Analysis of Hysteresis Motors by a Linear Time-Varying Model," *Iranian Journal of Electrical & Electronic Engineering*, vol. 4, no. 4, pp. 202-215, 2008.
- [53] Ahmad Darabi, Mohamadreza Rafiei, and Teimoor Ghanbari, "Hunting in Hysteresis Motors, Impact of Supply," in *Proceeding of International Conference on Electrical Machines and Systems*, Seoul, Korea, 2007.
- زهرا نصیری قیداری، حمید لسانی، احمد دارابی و فرید توتونچیان، "تحلیل دینامیکی موتور [۵۴] هیسترزیس سنکرون آهنربای دائم با در نظر گرفتن اثر فوکو،" *مجله فناوری و آموزش*, جلد ۲، شماره ۱، pp. 25-34, 1386.

- [55] H. Lesani, A. Darabi, Z. Nasiri Gheidari, and F. Tootoonchian, "Very Fast Field Oriented Control for Permanent Magnet Hysteresis Synchronous Motor," *Iranian Journal of Electrical & Electronic Engineering*, vol. 2, no. 1, pp. 34-40, 2006.
- [56] J. Kinnunen, "Direct-on-Line Axial Flux Permanent Magnet Synchronous Generator Static and Dynamic Performance," Lappeenranta University of Technology, Lappeenranta, Finland, 2007.
- [57] A. Bellara, Y. Amara, G. Barakat and P. Reghem, "Analytical Modeling of the Magnetic Field in Axial Flux Permanent Magnet Machines with Semi-Closed Slots at No Load," in *International Conference on Electrical Machines, ICEM*, Rome, 2010.
- [58] Fabrizio Marignetti, Giovanni Tomassi, Piergiacomo Cancelliere, Vincenzo Delli Colli, Roberto Di Stefano, Maurizio Scarano, "Electromagnetic and Mechanical design of a Fractional-slot-windings Axial-flux PM synchronous machine with Soft Magnetic Compound Stator," in *41st Industry Applications Conference IAS*, 2006.
- [59] A. Parviainen, J. Pyrhönen, M. Niemelä, "Axial Flux Interior Permanent Magnet Synchronous Motor With Sinusoidally Shaped Magnets," in *10th International Symposium on Electromagnetic Fields in Electrical Engineering Cracow, ISEF*, Poland, 2001.
- [60] Jacek F. Giersas, Rong-Jie Wang and Maarten J. Kamper, *Axial Flux Permanent Magnet Brushless Machines*, Springer, Second edition 2008.
- [61] M. Aydin, S. Huang and T. A. Lipo, "Axial Flux Permanent Magnet Disc Machines: A Review," University of Wisconsin-Madison, Wisconsin, 2004.
- [62] F. Sahin, "Design and Development of a High-Speed Axial-Flux Permanent- Magnet Machine," Technische Universiteit Eindhoven, 2001.
- [63] A. Parviainen, "Design of Axial-Flux Permanent- Magnet Low-Speed Machines and Performance Comparison between Radial-Flux and Axial-Flux Machine," Lappeenranta University of Technology, Lappeenranta, Finland, 2005.
- [64] Metin Aydin, Surong Huang, Thomas A. Lipo, "A New Axial Flux Surface Mounted Permanent Magnet Machine Capable of Field Control," in *Industry Applications Conference, 2002. 37th IAS Annual Meeting*, 2002.
- [65] S. Huang, M. Aydin, and T. A. Lipo, "Comparison of (Non-Slotted and Slotted) Surface Mounted PM Motors and Axial Flux Motors for Submarine ship Drives," in *University of Wisconsin-Madison, 3rd Naval Symposium on Electrical Machines*, Wisconsin, 2000.
- [66] S. Huang, M. Aydin, and T. A. Lipo, "Torque Quality Assessment and Sizing Optimization for Surface Mounted Permanent Magnet Machines," in *Industry Applications Conference, Thirty-Sixth IAS Annual Meeting*, 2001.
- [67] S. Huang, J. Luo, F. Leonardi and T.A. Lipo, "A Comparison of Power Density for Axial Flux Machines Based on General Purpose Sizing Equations," *IEEE Transactions*

- on Energy Conversion, vol. 14, no. 2, pp. 185-192, 1999.
- [68] T. Ishikawa and T. Kataoka, "Basic analysis of disc-type hysteresis motors," *Electrical Engineering in Japan*, vol. 101, no. 6, pp. 55-62, 1981.
- [69] J. Gieras, Permanent magnet motor technology:design and applications, 3rd ed., CRC Press, 2010.
- [70] J. Pyrhonen, T. Jokinen, and V. Hrabovcov, Design of rotating electrical machines, 2nd ed., John Wiley & Sons, Ltd, 2014.
- [71] M. A. Rahman, "Analytical Models for Polyphase Hysteresis Motor," *Power Apparatus and Systems, IEEE Transactions on*, vol. 92, no. 1, pp. 237-242, 1973.
- م. نیکخو، "انتخاب فرکانس و تعداد فازها برای طراحی و مونتاژ ماشین شار محوری آهنربای دائم [۷۲] (AFPM) سرعت پایین،" پایان نامه کارشناسی ارشد، دانشگاه صنعتی شاهroud، ۱۳۹۲.
- [73] Z.-Q. Zhu, "The Electromagnetic Performance of Brushless Permanent Magnet DC Motors - With Particular Reference to Noise and Vibration," University of Sheffield, May 1991.
- [74] Ahmad Darabi, Mohammad Hossein Sadeghi, and Amir Hassannia, "Design Optimization of Multistack Coreless Disk-Type Hysteresis Motor," *IEEE TRANSACTIONS ON ENERGY CONVERSION*, vol. 26, no. 4, pp. 1081-1087, 2011.

Abstract

In this thesis, a new structure for permanent magnet hysteresis synchronous (PMHS) motor is introduced. Considering the characteristics of the hysteresis and permanent magnet (PM) motors, it seems that these two motors are complements of each other. Thus, their combination yields a motor with an excellent performance. In order to preserve the major advantages of the both motors in the new motor, a disc type slotless structure is chosen. Moreover, this report presents a new analytical and finite element method for modelling of the PMHS motor. In the analytical modelling method, mathematical equations are obtained by using Ampere's circuital law, flux continuity law and Faraday's law by which the air-gap voltage and exciting current of the motor can be evaluated. To implement this method, a new iterative algorithm is proposed. This algorithm consists of one iteration loop for each input voltage to find the maximum flux density of the operational hysteresis loop of the motor. In the finite element modelling method a new iterative algorithm is used. To implement this method a programming software has been linked to finite element software because of its limitation in modelling of hysteresis phenomena. Furthermore, this study presents a new design algorithm that allows user to determine the present of combination of the hysteresis and PM motors in the new hybrid motor. Validity of the proposed methods is checked by experimental results. A reasonable close agreement between the two is obtained and good performance of PMHS motor is verified.

Keywords: Hysteresis motor, PM motor, Analytical modeling, FE modeling, Hybrid motor



Shahrood University of Technology

Faculty of Electrical Engineering and Robotic

PhD Dissertation in Power Electronic and Machine Engineering

Design and Performance Analysis of Disc Type PMHS Motor

By: Ali Behniafar

Supervisor:

Dr. Ahmad Darabi

August 2017