



دانشکده مهندسی مکانیک

رشته مکانیک، گرایش طراحی کاربردی

#### پایاننامه کارشناسی ارشد

نگارنده: محمدرضا شکاری

استاد راهنما

دکتر امیر جلالی

شهريور ۹۷

شماره: ۲۸ / ۲۹۷ م تاريخ: ۲/ ۷ / ۷۹ بیا سمیہ تبعیا لیے مديريت تحصيلات تكميلي

فرم شماره (۳) صور تجلسه نهایی دفاع از پایان نامه دوره کارشناسی ارشد با نام و یاد خداوند متعال، ارزیابی جلسه دفاع از پایان نامه کارشناسی ارشد خانم / آقای محمدرضا شکاری با شماره دانشجویی ۹۴۳۶۰۷۴ رشته مهندسی مکانیک گرایش طراحی کاربردی تحت عنوان تحلیل رفتار ارتعاشی و پایداری دینامیکی ناشی از گالوپینگ یک کابل آویخته با اعمال سفتی شرط مرزی که در تاریخ ۹۷/۶/۲۰ با حضور هیأت محترم داوران در دانشگاه صنعتی شاهرود برگزار گردید به شرح ذیل اعلام میگردد:

Are allo		مردود 🗌	قبول (با درجه: مطلى غويب)
	は、「「「」」」	عملی	نوع تحقيق: نظرى 🔽
امضاء	مر تبة علمي	نام ونام خانوادگی	عضو هيأت داوران
X	استادیار	دکتر امیر جلالی	۱ استادراهنمای اول
~			۲- استادراهنمای دوم
			۳- استاد مشاور
	استادیار	دکتر سیدمهدی حسینی فراش	۴- نماینده تحصیلات تکمیلی
A	دانشيار	دکتر اردشیر کرمی محمدی	۵- استاد ممتحن اول
Q	استاديار	دکتر مهدی بامداد	۶- استاد معتحن دوم

نام و نام خانوادگی رئیس دانشکده: محمد محسن شاه مردان

تاريخ و امضاء و مهر دانشكده:

تبصره: در صورتی که کسی مردود شود حداکثر یکبار دیگر (در مدت مجاز تحصیل) می تواند از پایان نامه خود دفاع نماید (دفاع مجدد نباید زودتر از ۴ ماه برگزار شود).

# تقدیم به پدر و مادر مهربانم و برادران عزیزم

تشکر فراوان از زحمات دکتر امیر جلالی که در این پایاننامه مرا بسیار کمک کردند.

محمدرضا شکاری شهریور ۹۷

#### تعهد نامه

اینجانب محمدرضا شکاری دانشجوی کارشناسی ارشد رشته مکانیک مهندسی مکانیک دانشگاه شاهرود، نویسنده پایاننامه با عنوان تحلیل رفتار ارتعاشی و پایداری دینامیکی ناشی از گالوپینگ یک کابل آویخته با اعمال سفتی شرط مرزی ، تحت راهنمایی امیر جلالی متعهد می شوم:

- تحقیقات در این پایاننامه توسط اینجانب انجام شده است و از صحت و اصالت برخوردار است.
- در استفاده از نتایج پژوهشهای دیگر پژوهش گران، به مرجع مورد استفاده استناد شده است.
- مطالب این پایاننامه، تا کنون توسط خود، یا فرد دیگری برای دریافت هیچ نوع مدرک
   یا امتیازی در هیچجا ارایه نشده است.
- حقوق معنوی این اثر، به دانشگاه صنعتی شاهرود تعلق دارد، و مقالات مستخرج با نام
   \* دانشگاه صنعتی شاهرود \*\* یا \*\* Shahrood University of Technology \*\* به چاپ خواهد رسید.
- حقوق معنوی تمام افرادی که در بهدست آوردن نتایج اصلی پایاننامه تاثیرگذار بودهاند،
   در مقالات مستخرج از پایاننامه رعایت می گردد.
- در تمام مراحل انجام این پایاننامه، در مواردی که از موجود زنده (یا بافتهای آنها)
   استفاده شده است، ضوابط و اصول اخلاقی رعایت شده است.
- در تمام مراحل انجام این پایاننامه، در مواردی که به حوزه اطلاعات شخصی افراد دسترسی یافته (یا استفاده شده است)، اصل رازداری و اصول اخلاق انسانی رعایت شده است.

محمدرضا شکاری شهریور ۹۷

#### مالکیت نتایج و حق نشر

- تمام حقوق معنوی این اثر و محصولات آن (مقالات مستخرج، کتاب، برنامههای رایانهای، نرمافزارها و تجهیزات ساخته شده) متعلق به دانشگاه صنعتی شاهرود میباشد. این مطلب باید به نحو مقتضی، در تولیدات علمی مربوطه ذکر شود.
- استفاده از اطلاعات و نتایج موجود در این پایاننامه بدون ذکر منبع مجاز نمی باشد.

### چکیدہ

گالویینگ کابلها یک نوع ارتعاشات خود تحریک با دامنهی بالا و فرکانس پایین میباشد. در این پژوهش طبق تئوری تیر خمیده یک مدل غیرخطی گالویینگ همراه با در نظر گرفتن چهار درجه آزادی (جابهجایی عمودی، عمود بر صفحه، مماسی و دوران پیچش) و سختیهای پیچشی و خمشی برای توصیف حرکت کابل افقی یخزده که دارای خروج از مرکزی سطح مقطع می باشد، در دو حالت دو سر ثابت و در نظر گرفتن سفتی تکیه گاه انتهایی در دو جهت عمودی و عمود بر صفحه ارائهشده است. مدل سازی آیرودینامیکی نیز با فرض شبه پایا بودن انجامشده است. معادلات حرکت شامل چهار معادله می باشد که با استفاده از یک مدل کاهش یافته ی گالویینگ تعداد معادلات به دو رسیده است. این دو معادله که دارای عبارات غیرخطی مرتبهی دو و سه در سرعت و جابهجایی میباشند، با استفاده از روش گلرکین گسسته سازی شده است. با استفاده از روش مقیاسهای چندگانه برای کابل دو سر ثابت در دو حالت تشدید داخلی ۱:۱ و ۲:۱ و برای حالت الاستیک پایهی انتهایی در پنج حالت تشدید داخلی ۱:۱، ۲:۱، ۲:۱، ۱:۲ و بدون تشدید داخلی معادلات مدولاسیون فاز کاهش یافته بهدست آمده است. معادلات مدولاسیون\_فاز کاهش یافته حل شده است و نتایج برای حالات مختلف میزان سختی تکیه گاهی در دو جهت عمودی و عمود بر صفحه ارائه شده است. در انتها نیز برای اطمینان از صحت نتایج، دو معادلهی مدل کاهشیافته شبیهسازی عددی شده است و با انتگرال در بازهی زمانی نتایج تصدیق شده است. سرعت باد، میزان سختی تکیه گاه در دو جهت عمودی و عمود بر صفحه و زمان بهعنوان یارامترهای متغیر در نتایج آمده است.

**کلمات کلیدی**: گالوپینگ، کابل، تیر خمیده، سختی تکیهگاه ، روش مقیاسهای چندگانه، غیرخطی، تشدید داخلی

فهرست مطالب

م	صاوير	رست ت	فه
س	جداول	رست ج	هف
١	ی با انواع نوسانات کابل و تاریخچه	آشناي	۱
١	مقدمه	١.١	
١	۱.۱.۱ تعریف		
١	۲.۱.۱ مکانیزم های تحریک کابلها توسط باد		
۴	۳.۱.۱ اثرات گالوپینگ		
۴	۴.۱.۱ روشهای جلوگیری از گالوپینگ		
۶	مروری بر کارهای پیشین	۲.۱	
۱۱	سازى	مدل	۲
۱۱	مقدمه	۱.۲	
١٢	مدل غیرخطی کابل بر پایهی تئوری تیر خمیده	۲.۲	
۱٨	مدل غیرخطی برای کابل افقی با تکیه گاه انتهایی الاستیک	۳.۲	
۱۹	مدلسازی آیرودینامیکی	۴.۲	
۲۵	عادلات	حل م	٣
۲۵	مقدمه	۱.۳	
۲۵	گسستەسازى	۲.۳	
78	حل پرتوربیشن	۳.۳	
٣٥	۱.۳.۳ تشدید داخلی ۱:۱		
۳١	۲.۳.۳ تشدید داخلی ۲:۱		
٣٢	۳.۳.۳ تشدید داخلی ۱:۲		
٣٣	۴.۳.۳ تشدید داخلی ۳:۱		
٣۴	۵.۳.۳ بدون تشدید داخلی		

۳۷	پارامترهای عددی و نتایج	۴
٣٧	۱.۴ پارامترها و مشخصات کابل	
44	۲.۴ حل پایداری	
۵۲	۳.۴ شبیهسازی عددی و اعتبارسنجی نتایج	
۶۳	نتيجه گيرى	۵
۶۳	۱.۵ نتیجهگیری۱۰۰ نتیجه گیری	
94	۲.۵ پیشنهادها ۲.۵	
۶۵	ضرايب	Ĩ
۶۵	آ.۱ ضرایب آیرودینامیکی	
٧۴	$$ فرايب $pp_{i,j}$ و $pp_{i,j}$ د ۲.	
۸۵	جع	مرا

# فهرست تصاوير

٣	۱.۱ کابلهای انتقال پوشیدهشده از یخ
٣	۲.۱ خسارت وارد بر خط انتقال يخزده
۵	۳.۱ هادیهای آسیبدیده در اثر گالوپینگ
۱۳	<ul> <li>۱.۲ پیکربندی های مختلف کابل و جهت گیری مقطع کابل در برابر جریان باد</li> </ul>
	۲.۲ شماتیک کابل در شرایط الاستیک پایه ی انتهایی در دو جهت عمودی و
۲۰	عمود بر صفحه
21	۳.۲ جهت گیری کابل در برابر باد
۳۸	
41	۲.۴ تابع ویژهی مُد عمودی و عمود بر صفحه در حالت دو سر ثابت $(d=1.3m)$
41	$(d = 5.6m)$ تابع ویژهی مُد عمودی در حالت دو سر ثابت $(m, 6)$
47	$(d = 5.6m)$ تابع ویژهی مُد عمود بر صفحه در حالت دو سر ثابت ( $d = 5.6m$
	۵.۴ توابع ویژهی مُد عمودی در حالت پایهی انتهاییِ الاستیک در جهت عمودی
47	$\dots \dots $
43	۶.۴ ضرایب آیرودینامیکی لیفت و درگ
43	۷.۴ تغییر زاویهی دوران با سرعت باد
40	$(d = 1.3m)$ ۱:۱ تغییرات دامنه با سرعت باد در حالت تشدید ۸.۴
40	$(d = 5.6m)$ ۲:۱ تغییرات دامنهی $a_1$ با سرعت باد در حالت تشدید ۹.۴
49	$(d=1.3m)$ تغییرات دامنهی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_1$ های مختلف ( ۱۰.۴
۴۷	$(d=1.3m)$ تغییرات دامنهی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_2$ های مختلف ( $a_1$
	$(d=$ ۱۲.۴ تغییرات دامنه ی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_i$ های مختلف (
۴۷	$\ldots \ldots $
۴٨	$(d = 5.6m)$ تغییرات دامنهی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_1$ های مختلف ( $a_1$ دامنه $a_1$ دامنه ( $d = 5.6m$
49	$(d=5.6m)$ تغییرات دامنهی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_2$ های مختلف (14.۴
	$(d=a_1$ تغییرات دامنه ی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_i$ های مختلف (d=a_1
49	$\ldots \ldots $

	$(d=1$ تغییرات دامنه ی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_i$ های مختلف $a_1$
۵۰	$\dots \dots $
	$(d=$ ال تغییرات دامنه ی $a_1$ با سرعت باد به ازای $K_i$ های مختلف $a_1$
۵١	$\ldots \ldots $
۵١	۱۸.۴ حالتهای مختلف رزونانسی در حالت $(d = 1.3m)$
۵۲	۱۹.۴ حالتهای مختلف رزونانسی در حالت $(d = 5.6m)$
	$(U=1)$ دامنهی $q_1$ و $q_2$ برحسب زمان در حالت دو سر ثابت $U=(U=1)$
۵۳	$\dots \dots $
54	. $(U = 9m/s, d = 5.6m)$ دامنهی $q_1$ برحسب زمان در حالت دو سر ثابت (T1.۴
	$(U=K_2=1KN/m$ دامنهی $q_1$ برحسب زمان در حالت $K_1=200N/m$ و $K_1=200N/m$
۵۵	$\dots \dots $
۵۵	$(U=10m/s,d=1.3m)$ دامنهی $q_1$ برحسب زمان در حالت رزونانس ۱:۲ ( $T$
	$(U=K_2=500N/m$ و $K_1=50N/m$ دامنهی $q_1$ برحسب زمان در حالت $K_1=50N/m$ و
۵۶	$\dots \dots $
	$(U=K_2 o\infty$ و $K_1=50N/m$ دامنهی $q_1$ برحسب زمان در حالت $K_1=50N/m$
۵۶	$\cdots \cdots $
	$K_2 \ = \ 6KN/m$ و $K_1 \ = \ 2KN/m$ دامنهی $q_1$ برحسب زمان در حالت $K_1 \ = \ 2KN/m$ و $K_2$
۵۷	$\dots \dots $
	$K_2 = 6KN/m$ دامنهی $q_2$ برحسب زمان در حالت $K_1 = 2KN/m$ و $N/m$
۵۷	$K_2 = 6KN/m$ دامنهی $q_2$ برحسب زمان در حالت $K_1 = 2KN/m$ و $V.f$ $(U = 15m/s, d = 1.3m)$
۵۷	$K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $q_2$ و $q_2$ ( $U = 15m/s, d = 1.3m$ ) $K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_2 = 6KN/m$
۵۷ ۵۸	$K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $q_2$ و $q_2$ ( $U = 15m/s, d = 1.3m$ ) $K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 1.3m$
۵۷ ۵۸	$K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ ( $U = 15m/s, d = 1.3m$ ) $K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 10m/s, d = 1.3m$ ) (U = 10m/s, d = 1.3m) $(U = K_2 \rightarrow 0 \ g K_1 \rightarrow \infty \ K_1 \rightarrow \infty \ M_1 \rightarrow \infty \ M_2$
27 27 29	$K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ ( $U = 15m/s, d = 1.3m$ ) $K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 10m/s, d = 1.3m$ ) (U = 10m/s, d = 1.3m) $(U = K_2 \rightarrow 0$ و $K_1 \rightarrow \infty$ ( $U = 10m/s, d = 1.3m$ ) $(U = K_2 \rightarrow 0$ و $K_1 \rightarrow \infty$ ( $10m/s, d = 1.3m$ )
۵۷ ۵۸ ۶۰	$K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $(U = 15m/s, d = 1.3m)$ $K_2 = 6KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 2KN/m$ و $K_1 = 1.3m$ و $(U = 10m/s, d = 1.3m)$ $(U = K_2 \rightarrow 0 \text{ g} K_1 \rightarrow \infty \text{ color } c_1 \text{ color } c_2 \rightarrow 0$ $(U = K_2 \rightarrow 0 \text{ g} K_1 \rightarrow \infty \text{ color } c_1 \text{ color } c_2 \rightarrow 0$ (U = 10m/s, d = 1.3m) $(U = K_2 \rightarrow 0 \text{ g} K_1 \rightarrow \infty \text{ color } c_2 \text{ color } c_2 \rightarrow 0$ (U = 10m/s, d = 1.3m) $(U = 8.2m/s, d = 1.3m) K_i$ ( $U = 8.2m/s, d = 1.3m$ ) $K_0$ .

# فهرست جداول

۳λ	مشخصات كابل	۱.۴
----	-------------	-----

# فصل آشنایی با انواع نوسانات کابل و تاریخچه

#### ۱.۱ مقدمه

#### 1.1.1 تعريف

کابلها سازههای سبک و انعطاف پذیری هستند که به طور گسترده در مهندسی کاربرد دارند. کاربرد کاربرد کاربرد کاربرد مشاهده کابلها را در خطوط انتقال نیرو، پلهای کابلی، سازههای دریایی و... میتوان مشاهده کرد. از آنجاکه کابلها دارای میرایی کمی میباشند، به شدت در معرض ارتعاشات تحریک شده به وسیله ی جریان باد هستند. در این فصل به بررسی مکانیزم های مختلف تحریک ارتعاشات کابلها ناشی از جریان باد و مروری بر مطالعات و کارهای پیشین پرداخته می شود.

#### ۲.۱.۱ مکانیزم های تحریک کابلها توسط باد

مکانیزم ارتعاشات کابلها با تحریک جریان باد میتواند به انواع مختلفی تقسیمبندی شود. این مکانیزم ها را میتوان با توجه به سرعت بحرانی باد، دامنهی ارتعاشات، جهت گیری کابل در مقابل باد و شرایط بارش تقسیمبندی کرد. در حالت کلی این پدیدهها را میتوان به این شکل دستهبندی کرد. • ارتعاشات در شرایط باد و باران همزمان که به ارتعاشات تحریکشده با باد\_باران <sup>۱</sup> معروف است • ارتعاشات با دامنهی بالا اما محدود در سرعتهای بالای باد که به نام ارتعاشات تحریکشده با گردابه های سرعتبالا شناخته می شود • گالوپینگ خشک • گالوپینگ در شرایط یخزدگی مقطع

#### ارتعاشات تحریکشده با باد\_باران

این نوع ارتعاشات علی رغم پیچیدگی هایش توسط پژوهش گران زیادی موردبررسی قرارگرفته است. اولین مطالعه بر روی ارتعاشات تحریک شده با باد ـ باران توسط هیکمی [۱] انجام شد که درباره ارتعاشاتی است که در پل میکو ـ نیشی در ژاپن مشاهده شده بود. تحقیقات بیش تر توسط مین و جونز [۲، ۳] ، ماتسوموتو و همکاران [۴] نشان دادند که این نوع ارتعاشات به شرایط زیر بستگی دارد. • کابل های نگهدار زاویهی آویزی بین ۲۰ تا ۴۵ درجه داشته باشند • قطر کابل بین ۱۴ تا ۲۰ سانتی متر باشد • دامنهی ارتعاشات تا چندین متر بالا رود • زاویه ی باد نسبت به صفحه ی کابل بین ۲۰ تا ۶۰ درجه باشد • سرعت باد بین ۸ تا ۱۲ متر بر ثانیه و عدد رینولدز بین ۶۰ هزار تا ۲۰۰ هزار باشد. این نوع ارتعاشات به شدت به تشکیل جریان آب بر روی سطح بالایی کابل وابسته است [۶] .

#### تحریک با گردابه ی سرعتبالا

در شرایط نبود بارش ارتعاشاتی نیز در کابل در تونل باد مشاهده شده است. مشاهدهی این پدیده یناخواسته، در طول یک طوفان با سرعت ۴۰ متر بر ثانیه توسط ماتسوموتو [۵] مستند شده است. ازآنجایی که در مقایسه با ارتعاشات متداول کارمن، این ارتعاشات در سرعت بالاتری اتفاق میافتد، به آن ارتعاشات تحریک شده با گردابه ی سرعت بالا گفته می شود. اعتقاد بر این است که این نوع ارتعاشات با وجود جریان محوری در ناحیه ی وجود کابل در ارتباط است [۵، ۷]. وقتی که جریان باد نسبت به کابل مورب می وزد، یک مؤلفه ی محوری نیز دارا می باشد که در طول کابل است و در تعامل با گردابه های کارمن هست.

#### ارتعاشات گالوپینگ خشک

ارتعاشات گالوپینگ خشک یکی از انواع ناپایداری کابلهاست که معمولاً در خطوط انتقال نیرو مشاهده می شود. به این نوع ارتعاشات در مطالعات زیادی مانند سایتو و همکاران [۸]، میاتا و همکاران [۹]، چنگ و همکاران [۱۰] و نیکیتاس و همکاران [۱۱] پرداخته شده است. این نوع ارتعاشات بدون وجود بارش اتفاق می افتد. زمانی که میرایی آیرودینامیکی منفی به اندازه ای بزرگ باشد که به میرایی سازه ای مثبت غلبه کند، به طوری که میرایی مؤثر سازه منفی شود،

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup>Rain-Wind Induced Vibration



شکل ۱.۱: کابلهای انتقال پوشیده شده از یخ



شكل ۲.۱: خسارت وارد بر خط انتقال يخزده

دامنهی ارتعاشات سازه بهطور چشم گیری افزایش پیدا می کند که منجر به حرکت از نوع واگرا می شود.

گالوپینگ با پوشش یخ

گالوپینگ با پوشش یخ همانند گالوپینگ خشک است، با این تفاوت که پوشش یخ بر روی کابل، سطح مقطع دایروی آن را تغییر میدهد و باعث میشود که پروفایل سطح مقطع ازنظر آیرودینامیکی ناپایدار شود. شکل (۱.۱) و (۲.۱) کابلهای پوشیده شده از یخ را در هادیهای خطوط انتقال نشان میدهد. در کار پیش رو ما با این نوع ارتعاشات کابل سروکار داریم. در این پدیده هادیها با فرکانس پایین و دامنهی بالا نوسان میکنند و شکل یخ نشسته شده بر روی هادی اثرات کلی در این نوع ارتعاش دارد. شرایط فیزیکی خط انتقال ازجمله طول اسپن ها<sup>۲</sup> ، نوع برجها (کششی یا آویزی) و کشش سیم هادی و... اثرات قابل توجهی در این نوع ارتعاش دارند. بهطور خلاصه عوامل اصلی مؤثر در پدیده یگالوپینگ عبارتاند از: میزان یخزدگی سیمها، میزان باد منطقه، طول اسپن ها و نوع برجها.

#### ۳.۱.۱ اثرات گالویینگ

- تخلیه یالکتریکی:
   تخلیه یالکتریکی هادی ها یکی از متداول ترین مشکلاتی است که توسط گالوپینگ به وجود میآید. وقتی که تخلیه های پی در پی اتفاق میافتد، سیستم اتوماتیک حفاظتی، مدار را باز می کند تا علت قطعی شناخته و برطرف شود. اگر خط جایگزینی برای انتقال انرژی وجود نداشته باشد، جریان به مصرف کننده نمی رسد.
- بارهای دینامیکی:
   در کنار تخلیه الکتریکی هادی ها، گالوپینگ بارهای دینامیکی را در هادی القا می کند
   که از طریق سخت افزارهای معلق به برجها می رسد. این بارهای دینامیکی در طول هر
   پدیده ی گالوپینگ به طور پی در پی به سازه های نگه دارنده ی کابل ها می رسد. متد اول ترین
   اثر این بارهای دینامیکی شل شدن پیچهای برج و ایجاد خستگی در دیگر سازه ها هست.
- خستگی هادیها:
   رشتههای کابلها در اثر پدیدهی گالوپینگ بهمرورزمان دچار خستگی میشوند. اثر
   خستگی بر روی هادی در شکل (۳.۱(آ)) و (۳.۱(ب)) مشاهده میشود.

### ۴.۱.۱ روشهای جلوگیری از گالوپینگ

در این قسمت نتایج مختلف پژوهش انجامشده بر روی روشهای مهار گالوپینگ که توسط لیلین [۱۲] انجامشده است، مرور می شود.

- پیچیدگی گالوپینگ به گونهای است که فنهای کنترلی نمی تواند به اندازه ی کافی در آزمایشگاه تست شود و باید در واقعیت و بر روی کابلهای واقعی موردبررسی قرار گیرد. مشاهده ی این نتایج در مکان واقعی ممکن است سال ها طول بکشد و درنهایت بی نتیجه بماند.
- ابزارهای تحلیلی و آزمایشهای میدانی بر روی کابلهای واقعی با یخ مصنوعی بر روی
   آن در ارزیابی گالوپینگ و طراحی روشهای مقتضی مفید است.
- هیچ روشی را نمیتوان ضمانت کرد که بهطور حتم در تمامی شرایط از گالوپینگ جلوگیری کند.
- جداکنندههای بین فازی این اطمینان را میدهد که در صورت وقوع گالوپینگ مشکلی
   به وجود نمی آید.
- میراکنندههای مکانیکی هنوز هم به منظور متوقف کردن حرکت عمودی، مورداستفاده قرار می گیرند، اما گسترهی بسیار محدودی را تحت پوشش قرار می دهند.



a (Ĩ)



(ب) b

شکل ۳.۱: هادیهای آسیبدیده در اثر گالوپینگ

۶ آشنایی با انواع نوسانات کابل و تاریخچه

- روشهای جلوگیری از یخزدگی و یخزدایی بهعنوان روشهای ضد گالوپینگ بهطور
   گسترده استفاده نمی شوند.
- فنهایی که با ارائهی هادیهایی با سطح مقطع متغیر از یکنواختی پوشش یخ جلوگیری میکنند و یا با القای یک حرکت دورانی به هادی از یکنواختی آیرودینامیکی جلوگیری میکنند، به طور گسترده استفاده نمی شوند.

بنابراین انواع روشها برای کاهش اثرات گالوپینگ بهطور خلاصه عبارتاند از:

- افزایش فواصل هوایی
- جداکننده میان فازها
- دمپرهای آیرودینامیکی کششی
  - دمپرهای حرکت عمودی
  - وسایل کنترل حرکت پیچشی

## ۲.۱ مروری بر کارهای پیشین

گالوپینگ یک پدیده یناپایداری الاستیک است که با ارتعاشات با فرکانس پایین و دامنه ی بالای اجسام بلاف <sup>۳</sup> لاغر با وزن کم و یا میرایی کم شناخته می شود. گالوپینگ با ارتعاشات آیرودینامیکی خود تحریک همراه است. وقتی که یک جسم در محیط سیال قرار می گیرد، نیروهای آیرودینامیکی وارد بر آن متغیر است و با حرکت جسم تغییر می کند. این امر می تواند باعث آغاز ارتعاشات خود تحریک شود و باعث شود تا دامنه ی ارتعاشات به صورت نمایی افزایش پیدا کند. وابستگی پاسخ گالوپینگ به حرکت جسم خود یکی از پیچیدگی های تقابل سیال سازه در حوزه ی غیرخطی هست. گالوپینگ بیش تر در سازههای لاغری که نسبت دهانه به سطح مقطع بالایی دارند اتفاق می افتد و چندین دهه است که بر روی آن مطالعه می شود. به عنوان مثال نواک [۳] بر روی این موضوع تحقیق کرده است. گالوپینگ در کابل های بیخزده ی خطوط انتقال [۴، ۱۵]، کابل های نگه دار مایل در پلهای کابل نگه دار [۸، ۱۰، ۱۶] و سازههای منشوری بلند که سطح مقطع مثلثی [۱۷]، مربعی [۸] و بیضی شکل [۱۹] دارند، موردمطالعه قرارگرفته است.

لانگو و همکارش [۲۰] مدل چهاربعدی کابل مایل را همراه با تحریک پایه ارائه کردهاند و در کارشان سرعت باد، دامنهی حرکت پایه (تکیهگاه) و فرکانس داخلی و خارجی را بهعنوان پارامترهای متغیر در نظر گرفتهاند. مدل مقطع الاستیک نیز پیشنهادشده است تا برخی مسائل دینامیک کابلهای نگهدارندهی پل را بهوسیلهی سیستم چند بدنهی صفحهای معادل تحلیل كنند [۲۱]. پیشازاین مدل الاستیک غیرخطی مرتبهی دو توسط لانگو و همكارانش [۲۲] ارائه شده بود.

گو [۲۳] و لی [۲۴] در مورد انرژی کابل متحرک با طولهای مختلف تحقیق کردهاند. گو در مورد حل و رفتار تقریبی انرژی در کابل بحث کرده است و لی انرژی انتقالی در اثر برگشت موج از حرکت مرزی را محاسبه کرده است. چن و همکارش [۲۵] ارتعاشات عرضی یک رشتهی متحرک محوری با سرعت ثابت و یک دمپر ویسکوز در انتهای کابل را بررسی کردهاند. آنها از تابع لاگرانژین <sup>۴</sup> و روش المان محدود برای مدلسازی و از روش نیومارک بتا <sup>۵</sup> برای حل مسائل غیرخطی به صورت عددی استفاده کردهاند. انرژی از دست رفته از طریق دمپر انتهایی به سرعت حرکت کابل مربوط است.

بندتینی و رگا [۲۶] دینامیک غیرخطی یک کابل الاستیک را تحت تحریک صفحهای با استفاده از روش مقیاسهای چندگانه ی<sup>۶</sup> مرتبه بالا مطالعه کردهاند. رگا و همکارانش [۲۷] از روش مقیاسهای چندگانه برای به دست آوردن پاسخ غیرخطی یک کابل آویزان تحت تحریک سابهارمونیک <sup>۲</sup> استفاده کردهاند. روشهایی نظیر بالانس هارمونیک <sup>۸</sup> و هوموتوپی <sup>۹</sup> نیز برای حل معادلات غیرخطی کابل و تیر استفادهشده است. تاکاهاشی و همکارانش [۲۸] در مورد پاسخ نامتقارن صفحهای کابل ها تحت بار متغیر از طریق روش بالانس هارمونیک تحقیق کردهاند. ژائو و همکارانش [۲۹] نیز از دو روش برای به دست آوردن پاسخ رزونانس اولیهی کابل آویزان در معرض تحریک خارجی استفاده کردهاند. آنها در تحقیقشان چهار نسبت دهانه به شکم متفاوت را انتخاب کردهاند و دو مُد اول را در نظر گرفتهاند. آنها بعد از به دست آوردن معادلات با استفاده از قانون همیلتون و جداسازی معادلات با روش گلرکین <sup>۱</sup>، از دو روش مقیاسهای چندگانه و آنالیز هوموتوپی برای تعیین پاسخ تقریبی استفاده کردهاند.

در کنار نیروهای خارجی که به کابل اعمال می شوند، حرکت تکیه گاه کابل باعث تحریک جنبشی می شود که تحریک تکیه گاهی نام گذاری می شود و در ساختارهای مهندسی بسیار مهم است. برای مثال می توان به این موارد اشاره کرد: حرکت برجکهای برق برای کابل های انتقال، حرکت برجکهای پل برای کابل های آویزان، حرکت عرشه ی پل برای کابل های مایل و حرکت شناور برای کابل های لنگر. پرکینز [۳۰] حرکت کابل آویزان را تحت حرکت طولی تکیه گاه فرمول بندی کرد. بندتینی و همکارانش [۳۱] یک مدل گسسته ی کابل مای را تحت حرکت های عمودی و خارج از صُفَحه ی تکیه گاه مدل کردند. ارتعاشات کابل های نگه دارنده و مایل پل ها که به علت حرکت برجکها و یا عرشه ی پل ایجاد می شود، توسط بسیاری از پژوهش گران

- <sup>v</sup>Subharmunic
- <sup>A</sup>Harmonic Balance
- ۹Homotopy
- <sup>1°</sup>Galerkin Method

<sup>&</sup>lt;sup>6</sup>Lagrangian function

<sup>&</sup>lt;sup>**<sup></sup>**</sup>Newmark Beta

<sup>&</sup>lt;sup>6</sup>Multiple Scale Method

تحقیق شده است [۳۲] در تمامی این حرکتهای تکیه گاهی، عکس العمل کابل نادیده گرفته می شود. درواقع سختی، پتانسیل و انرژی تکیه گاه نامحدود فرض می شود. به این نوع تکیه گاه، تکیه گاه ایده آل گفته می شود؛ اما ممکن است تکیه گاه دارای پتانسیل و سختی محدود باشد که به این نوع تکیه گاه، غیر ایده آل گفته می شود و باید اثر متقابل دینامیک کابل و تکیه گاه در این حالات محاسبه و مدل شود. گوئو و همکارانش [۳۳] با استفاده از روش مالتی پل اسکیل و تقریبهای نامتقارن و با کمک روشهای عددی یک مدل از تکیه گاه غیرایدهآل را ارائه نمودهاند. آنها بر اساس یک مدل کاهشیافته، پاسخ غیرخطی کابل را به تحریک غیر ایدهآل مرزی به دست آوردهاند و با پیدا کردن تغییرات ناشی از نسبت جرم تکیهگاه به کابل، دمپینگ مرزی و تنظیم داخلی، تحقیقات کاملی روی تأثیرات دینامیکی اتصالات انجام دادهاند. در طول دهههای گذشته، رویکردهای مختلفی بهمنظور مهار کردن پدیدهی گالوپینگ موردبررسی قرارگرفته است. یک مرور جامع بر روی این پدیده اخیراً توسط پیکارد و همکارانش [۳۴] انجامشده است و مشخص شده است که بیش ترین مدل های موجود برای گالوپینگ، برای تخمین نیروهای آیرودینامیکی بر اساس تئوری شبه پایا میباشند. ایشان فرض میکنند که نیروهای آیرودینامیکی که بر روی یک جسم در حال حرکت عمل میکند را می توان با نیرویی جایگزین کرد که بر روی جسم بدون حرکت اما با سرعتی برابر با سرعت نسبی بین جریان و جسم عمل می کند؛ به این شرط که فرکانس ارتعاشات به طور قابل توجهی کمتر از فرکانس دنبالهی گردابه باشد [۲۵]. برخی محدودیتهای استفاده از این تئوری توسط همون و سانتی موردبررسی قرارگرفته است [۳۶].

سینک انرژی غیرخطی (NES) <sup>۱۱</sup> یک نوسان گر غیرخطی است که بهعنوان یک وسیلهی کنترلی منفعل <sup>۱۲</sup> استفاده میشود. ویژگی اصلی آن به سبب سختی غیرخطی، ظرفیت ایجاد رزونانس در طیف وسیعی از فرکانسهاست. جرم این دستگاه در مقایسه با سیستم اصلی که کنترل میشود، کوچک است و طبیعت غیرخطی آن باعث جذب برگشتناپذیر انرژی از یک دهنده به گیرنده میشود. به این پدیده انتقال انرژی هدفدار (TET) <sup>۱۲</sup> میگویند که بهصورت تحلیلی، عددی و آزمایشگاهی بررسیشده است [۲۷]. کاهش ارتعاشات، انتقال از دینامیک تند به کند و بالعکس را افزایش میدهد [۲۸]. در [۳۹] یک NES به یک سیستم دو درجه آزادی تحت تحریک هماهنگ و در شرایط رزونانس داخلی اعمالشده است. در [۰۰] از یک NES برای کنترل ارتعاشات تکاندهنده ی یک پل دهانه بلند استفادهشده است. بحث در و گسترش استفاده از NES برای کنترل ساختارهای غیرایدهآل اصلی در [۴۰] وجود دارد است. NES به ساختارهای خطی و میرخطی اند استفاده است. در [۰۲] وجود دارد و گسترش استفاده از NES برای کنترل ساختارهای غیرایدهآل اصلی در ایم آا ارائه شده و گسترش استفاده از NES برای کنترل ساختارهای غیرایدهآل اصلی در ایم آا ازائه شده و گسترش استفاده از NES برای کنترل ساختارهای غیرایدهآل اصلی در ایم آا ازائه شده و کنترش استفاده از NES برای کنترل ساختارهای غیرایدهآل اصلی در ایم آا ازائه دام و کنترش استفاده از NES برای کنترل ساختارهای غیرایدهآل اصلی در ایم آا ازائه دره و کنتر ایم ایم ایم ایم محلی بیوسته نظیر تیرها و صفحها اضافه شده است (۲۹] زولی و کانگو [۶۶] یک کابل الاستیک غیرخطی را با NES کنترل کرده اند. کابل در شرایط غیر

<sup>&</sup>lt;sup>11</sup>Nonlinear Energy Sink

<sup>&</sup>lt;sup>17</sup> passive

<sup>&</sup>lt;sup>19</sup>Target Energy Transfers

روزنانسی قرار دارد و در یک انتهای آن یک جرم و یک فنر خطی اعمال شده است و یک نیروی گسترده بهصورت تابعی از زمان به آن اعمال شده است. لانگو و زولی [۴۷] از NES برای کنترل ارتعاشات صفحهای یک کابل مایل که یک تکیهگاه آن دارای فنر خطی و جرم متمرکز است، استفاده کردهاند. البته فنری که در انتهای کابل قرار می گیرد در دو راستای طولی و عرضی سختی ایجاد کرده است و بار گسترده نیز به کابل اعمال شده است.

چون پاسخ ناپایدار ارتعاشات گالوپینگ کابل یک مسیر بیضی شکل را طی می کند، [۴۸] پاسخ بیش تر از یک درجهی آزادی دارد. مک دونالد و لاروس مدلل یک درجه آزادی خود را [۴۹] به یک مدل دو درجه آزادی بسط دادند [۵۰]. یو و همکاران [۵۱] تأثیر دوران بر گالوپینگ را بررسی کردند و به این نتیجه رسیدند که دوران در شروع گالوپینگ نقش مهمی ایفا می کند. سپس ایشان [۵۲، ۵۳] یک مدل گالوپینگ سه درجه آزادی ارائه کردند که در آن حرکت مودی، افقی و دوران را به همراه تأثیر خروج از مرکزی ناشی از وجود یخ در نظر گرفتند. لانگو و پیکاردو [۵۴] بهمنظور تصحیح مدل کلاسیک کابل، برای به حساب آوردن پیچش، یک مدل نسبتاً ساده را ارائه کردند. یو و همکاران [۵۱]، مک کانل و چنگ [۵۵] و وایت و همکاران [۵۶] در کارهایشان از مدل کابل – تیر استفاده کردند. مزیت این مدل نسبت به مدلهای قبلی در نظر گرفتن پیچش است؛ اما در این پژوهش ها خمش موردبررسی قرار نگرفته است و از انحنای اولیه ی کابل در تعریف کرنش پیچشی صرفنظر شده است.

لانگو و همکاران [۵۷] یک مدل خطی از کابل تیر ارائه کردند که در آن علاوه بر در نظر گرفتن انحنای کابل، سختیهای خمشی و پیچشی نیز در نظر گرفته شده است. سپس ایشان به بررسی تأثیر زاویهی پیچش بر روی شروع گالوپینگ پرداختند [۵۸] و به این نتیجه رسیدند که در نظر گرفتن پیچش، شرایط پایداری را تحت تأثیر قرار میدهد. پس ار آن یان وهمکاران [۵۹] تأثیر خروج از مرکزی را بر روی گالوپینگ کابل خطوط انتقال دو سر ثابت، مورد بررسی قراردادند و از مدل کابل – تیر برای بررسی تشدید ۱:۱ و ۲:۱ استفاده کردند.

# فصل

# مدلسازی

#### ۱.۲ مقدمه

در این فصل هدف مدلسازی یک کابل است که دارای سختیهای پیچشی و خمشی هست. در این مورد، کابل را بهعنوان یک کانتینیوم کوشی ( [۶۱] یک بعدی که در فضای سه بعدی قرارگرفته است، مدل می کنند. این مدل در شرایطی صدق می کند که کابل به شدت لاغر با شد و یا نسبت طول به قطر آن به سمت بی نهایت میل کند. همچنین این مدل مستلزم آن است که شعاع انحنای کابل در پیکربندی جاری برای پیچش و خمش، نسبت به قطر کابل، به اندازه ی کافی بزرگ با شد. در صورتی که این شرایط برقرار نبا شد، باید از مدل مجهزتری که دارای سختی پیچشی و خمشی است، استفاده کرد. این مدل را ''کابل سخت'' ۲ و یا ''کابل تیر'' می نامند که بر رفتار دوگانه ی کابل تأثیر دارد. معادلات مربوط به کابل – تیر توسط لانگو و همکاران [۱۶] به دستآمده است.

در فصل پیش رو ابتدا پیکربندیهای محتلف بر روی سیستم شرح داده میشود، سپس روابط کرنش\_ جابهجایی ارائه میشود. با قرار دادن این روابط در قانون همیلتون و بسط آن معادلات حرکت برای کابل افقی با پایههای ثابت و الاستیک به دست میآید.

<sup>1</sup>Cauchy continum

<sup>7</sup>Stiff cable

## ۲.۲ مدل غیرخطی کابل بر پایهی تئوری تیر خمیده

برای توصیف بهتر حرکت تیر خمیده، دستگاه مختصات به صورت زیر در نظر گرفته می شود: جهتهای ۱، ۲ و ۳ به ترتیب جهتهای عمودی، عمود بر صفحهی کابل و مماسی را نشان می دهند (شکل (۱.۲(آ))) (ساعت می جهت مثبت زاویه یپیچش پادساعت گرد فرض شده است. علاوه بر این، یخزدگی روی کابل یکنواخت فرض شده است و باد با سرعت  $\mathbf{U} = U\mathbf{Y}$ 

- ۰. پیکربندی ابتدایی ۲۵ : خروج از مرکزی در نظر گرفته نشده است.
- ۲. پیکربندی ابتدایی  $\Gamma_0^2$ : خروج از مرکزی در نظر گرفته شده است. این دو پیکربندی تحت تأثیر جاذبه قرارگرفتهاند. پیکربندی  $\Gamma_0^1$  در امتداد عمودی  $\mathbf{a}_{20}^1 = \mathbf{Y}$  است. در این پیکربندی روابط مختصات به صورت  $\mathbf{X} = \mathbf{X}$  و  $\mathbf{Y} = \mathbf{a}_{20}^1$ هستند.

در پیکربندی  $\Gamma_0^2$ ، برای در نظر گرفتن خروج از مرکزی یخ،  $S_1$  و  $S_2$  بهعنوان ممان های اول سطح معرفی شده است. به خاطر همین خروج از مرکزی کابل، پیکربندی  $\Gamma_0^2$  نسبت به پیکربندی  $\Gamma_0^2$  به پیکربندی  $\Gamma_0^2$  به پیکربندی  $\Gamma_0^1$  به پیکربندی  $\Gamma_0^1$  به پیکربندی و اویه دارد.

- ۳. پیکربندی مرجع آ: در این پیکربندی، سیستم در زمان t = 0 فرض شده است،. فقط بخش استاتیکی نیروهای آیرودینامیکی به کابل وارد میشود. با توجه به همین نیروهای استاتیکی، کابل یخزده بهاندازهی زاویهی  $\phi$  نسبت به پیکربندی  $\Gamma_0^2$  میچرخد.
- ۴. پیکربندی واقعی T: در این پیکربندی سیستم در زمان  $t \ge 0$  فرض شده است که هم بخش استاتیکی و هم بخش دینامیکی نیروهای آیرودینامیکی به کابل وارد می شود. به خاطر بخش دینامیکی این نیروها، انتقال دینامیکی و چرخش به ترتیب u و  $\theta$  فرض شده است. درواقع انتقال از پیکربندی مرجع به پیکربندی واقعی با استفاده از بردار جابه جایی u و دوران  $\theta$  بیان می شود.

با توجه به مطالعات پیشین صورت گرفته و استفاده از مرجع [۵۹] روابط کرنش – جابهجایی بهصورت زیر بهدستآمده است:

$$\varepsilon = u_{3}^{'} - \kappa u_{1} + \frac{1}{2} [(u_{1}^{'} + \kappa u_{3})^{2} + u_{2}^{'}]^{2} + \frac{1}{2} (u_{3}^{'} - \kappa u_{1})^{2}$$
(1.7)

$$k_{1} = -u_{2}^{''} + \kappa\theta + \theta(u_{1}^{''} + 2\kappa u_{3}^{'} - \kappa^{2}u_{1}) + u_{2}^{'}(u_{3}^{''} - 2\kappa u_{1}^{'} - \kappa^{2}u_{3})$$
(Y.Y)



(آ) الف



(ب) ب

شکل ۱.۲: پیکربندی های مختلف کابل و جهت گیری مقطع کابل در برابر جریان باد

$$k_{2} = u_{1}^{''} + \kappa u_{3}^{'} + \theta u_{1}^{''} - \frac{1}{2}\kappa(\theta^{2} + u_{2}^{'}) - [(\kappa u_{3} + u_{1}^{'})(u_{3}^{'} - \kappa u_{1})]'$$
(**°.**7)

 $k_{3} = \theta' + \kappa u_{2}' + \kappa^{2} u_{1} u_{2}' + u_{2}' u_{1}'' + \kappa' u_{1} u_{2}'$ (F.Y)

در روابط بالا <sup>('', ''</sup> نشاندهندهی مشتق نسبت به s یا مسیر کابل است؛ s ،  $k_1$  ،  $\varepsilon$  و  $k_1$  به ترتیب ترتیب کرنش محوری افزایشی و نسبتهای انحنای تار خنثی است؛  $u_1$  ،  $u_2$  ،  $u_2$  ،  $u_2$  ،  $u_2$  ،  $u_2$  ترتیب ترتیب کرنش محوری افزایشی و نسبتهای انحنای تار خنثی است؛  $u_1$  ،  $u_2$  ،  $u_2$  ،  $u_2$  بابهجاییهای عمودی، عمود بر صفحه، مماسی و دورانی در زمان t هستند.  $\pi$  انحنا را نسبت به محور  $a_2$  در زمان t = 0 مشخص می کند. طبق مرجع [ $s^2$ ] ،انحنای  $\pi$  و جابهجایی مماسی  $u_3$  به محور  $a_2$  در زمان  $u_1$  مشخص می کند. طبق مرجع  $s_2$ ] ،انحنای  $\pi$  و جابهجایی مماسی  $u_3$  به محور  $u_2$  در زمان ترمهای با مرتبه یالا از  $\pi$  و  $u_3$  و  $u_3$  و رو النه با مرتبه و عابه از  $\pi$  و  $u_3$  و رو النه و  $u_3$  و رابه ماسی از معادلات خطی تبدیل به معادلات غیرخطی می شوند. علاوه بر این ترمهایی از  $\pi$  و  $u_3$  که در روابط (۱.۲) تا (۲.۲) دارای مرتبه و  $\pi$  یا بالاتر هستند، صفر در نظر گرفته می شود. با اعمال روابط (۱.۲) تا (۲.۲) دارای مرتبه و  $u_1$  بالاتر هستند، صفر در نظر مرتبه و الا از معادلات خالی تغییرات و همچنین با فرض  $u_1$  یا بالاتر هستند، صفر در نظر مرتبه می شود. با اعمال روابط (۲.۱) تا (۲.۲) دارای مرتبه و  $u_1$  بالاتر هستند، مو در نظر مرتبه می شود. با اعمال روابط کرنش و این تعییرات و همچنین با فرض  $u_1$  بالاتر هستند، مند ماست. آنالیز مرتبه و (۹.۲) نیز در را با جدا کردن قسمتهای خطی از غیرخطی نوشته شده است. آنالیز مرتبه و این (۹.۲) نیز در آن اعمال شده است.

$$\varepsilon^{L} = u' - \kappa v, \varepsilon^{N} = \frac{1}{2}(v'^{2} + w'^{2})$$
(Δ.Υ)

$$k_{1}^{L} = -w'', k_{1}^{N} = \kappa\theta + \theta v'' + w'(u'' - 2\kappa v')$$
(7.7)

$$k_2^L = v'', k_2^N = \theta w'' - v'(u'' - 2\kappa v')$$
(Y.Y)

$$k_{3}^{L} = \theta', k_{3}^{N} = \kappa w' + \kappa \theta v' + w' v''$$
 (A.Y)

$$(\frac{d}{l})^2 << 1 \quad , \quad \frac{EI_{1,2}}{EAl^2} = O(\frac{r^2}{l^2}) << 1 \quad , \quad O(EI_1) = O(EI_2) = O(GJ) \quad , \quad \frac{T}{EA} << 1 \\ \frac{EI_{1,2}}{Tl^2} << 1$$

(9.7)

طبق قانون همیلتون و مرجع [۶۲] ، با صرفنظر کردن از مقاومت برشی تیر خمیده، میتوان معادلات حرکت را از رابطهی زیر استخراج نمود:

$$\int_0^t \delta(T_k - V_s) dt + \int_0^t \delta W_{nc} = 0 \qquad (1 \circ . \Upsilon)$$

که در آن  $T_k$  و  $V_s$  انرژی جنبشی و کرنشی (پتانسیل) کل هست و  $W_{nc}$  نشاندهندهی کار نیروهای ناپایستار است. بنابراین طبق [۵۹] داریم:

$$T_k = \int_0^l \frac{1}{2} \rho A[\dot{u}^2 + \dot{v}^2 + \dot{w}^2] + \frac{1}{2} J \dot{\theta}^2 + \dot{v} S_1 \dot{\theta} + \dot{w} S_2 \dot{\theta} \, ds \tag{11.1}$$

$$V_s = \int_0^l \left\{ \frac{1}{2} (EA\varepsilon^2 + EI_1k_1^2 + EI_2k_2^2 + GJk_3^2) + T\varepsilon^N + M_1k_1^N + M_2k_2^N + M_3k_3^N \right\} ds$$

$$\delta W_{nc} = \int_0^t \int_0^l (b_1 - c_1) \dot{v} \delta v + (b_2 - c_2 \dot{w}) \delta w - c_3 \dot{u} \delta u + (b_3 - c_4 \dot{\theta}) \delta \theta \, ds dt \qquad (1\%.7)$$

$$\int_{0}^{t} \int_{0}^{l} \left\{ \left[ -(EA\epsilon\delta\epsilon + EI_{1}k_{1}\delta k_{1} + EI_{2}k_{2}\delta k_{2} + GJk_{3}\delta k_{3}) - (T\delta\epsilon^{N} + M_{1}\delta k_{1}^{N} + M_{2}\delta k_{2}^{N} + M_{3}\delta k_{3}^{N}) + \rho A(\ddot{v}\delta v + \ddot{w}\delta w + \ddot{u}\delta u) + \rho (J\ddot{\theta}\delta\theta + \ddot{v}S_{1}\delta\theta + \ddot{\theta}S_{1}\delta v + \ddot{w}S_{2}\delta\theta + \ddot{\theta}S_{2}\delta w) \right] - \left[ (b_{1} - c_{1}\dot{v})\delta v + (b_{2} - c_{2}\dot{w})\delta w - c_{3}\dot{u}\delta u + (b_{3} - c_{4}\dot{\theta})\delta\theta \right] \right\} dsdt$$

$$(14.7)$$

که در آن *l* طول کابل، *A* مساحت سطح مقطع کابل؛ *A* ، *GJ* ، *GJ* ، *GJ* ، *EI* و *EI* به ترتیب سختی محوری، سختی پیچشی و سختیهای خمشی؛ *c*<sub>1</sub> ، *c*<sub>2</sub> ، *c*<sub>2</sub> ، *c*<sub>2</sub> ، *c*<sub>3</sub> ، *c*<sub>2</sub> ، *c*<sub>1</sub> ، *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>1</sub> ، *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>1</sub> ، *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>3</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>1</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>3</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>1</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>3</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>3</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>3</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>3</sub> , *c*<sub>2</sub> , *c*<sub>1</sub> ,

$$EA\{\kappa(u'-\kappa v-\frac{1}{2}v'^{2}+\frac{1}{2}w'^{2})+[(u'-\kappa v+\frac{1}{2}v'^{2}+\frac{1}{2}w'^{2})v']'\}+Tv''-\rho A\ddot{v}$$
  
$$-\rho S_{1}\ddot{\theta}+(b_{1}-c_{1}\dot{v})=0$$
 (10.7)

#### جهت عمود بر صفحه

$$EA[(u'-\kappa v+\frac{1}{2}v'^{2}+\frac{1}{2}w'^{2})w']'+Tw''-\rho A\ddot{w}-\rho S_{2}\ddot{\theta}+(b_{2}-c_{2}\dot{w})=0 \qquad (18.7)$$

جهت مماسی  

$$EA(u' - \kappa v + \frac{1}{2}v'^2 + \frac{1}{2}w'^2) - \rho A\ddot{u} - c_3\dot{u} = 0$$
 (۱۷.۲)

$$GJ\theta'' + (GJ + EI_1)\kappa w'' - EI_1\kappa^2\theta - M_1(v'' + \kappa) - M_2w'' - M_3\kappa v' - \rho J\ddot{\theta} - \rho S_1\ddot{v} - \rho S_2\ddot{w} + b_3 - c_4\dot{\theta} = 0$$

$$(1\lambda.7)$$

$$u(0) = 0$$
 ,  $u(l) = 0$  (19.7)

$$v(0) = 0$$
 ,  $v(l) = 0$  (Y°.Y)

$$w(0) = 0$$
 ,  $w(l) = 0$  (11.7)

$$\theta(0) = 0$$
 ,  $\theta(l) = 0$  (YY.Y)

شکل سادهتر معادلات (۱۵.۲) تا (۱۸.۲) را بازنویسی میکنیم.

$$EA(\varepsilon v')' + EA\kappa\varepsilon + Tv'' - \rho A\ddot{v} - c_1\dot{v} - \rho S_1\dot{\theta} + b_1 = 0$$
 (YW.Y)

$$EA(\varepsilon w')' + Tw' - \rho A\ddot{w} - c_2 \dot{w} - \rho S_2 \ddot{\theta} + b_2 = 0$$
(YF.Y)

$$EA\varepsilon' - \rho A\ddot{u} - c_3 \dot{u} = 0 \tag{Y\Delta.Y}$$

$$GJk_{3}^{'} - EI_{1}\kappa k_{1} - \rho J\ddot{\theta} - c_{4}\dot{\theta} + b_{3} - M_{1}(w^{'} + \kappa) - M_{2}w^{''} - M_{3}\kappa v^{'} - \rho S_{1}\ddot{v} - \rho S_{2}\ddot{w} = 0$$
(YF.Y)

ازآنجاکه مربع نسبت فرکانس عرضی به فرکانس طولی و فرکانس عرضی به فرکانس پیچشی کوچک میباشد [۵۸] ، پیچش و کشش را میتوان شبه پایا در نظر گرفت. درنتیجه عبارتهای اینرسی در جهت پیچشی و طولی برابر صفر میباشند که ما جهت طولی را از همان ابتدا صفر در نظر گرفتیم. برای سادهسازی  $0 = b_3$  نیز فرض میشود. درنتیجه داریم:

 $EA\varepsilon' = 0 \tag{YY.Y}$ 

$$EA = constant \to \varepsilon'(s, t) = 0 \to \varepsilon(s, t) = \varepsilon_0(t)$$
 (YA.Y)

ازآنجاکه مشتق نسبت به مکانِ € صفر شده است، میتوان نتیجه گرفت که کرنش واحد در طول کابل ثابت است و فقط با زمان تغییر میکند. لذا داریم:

$$\varepsilon = u' - \kappa v + \frac{1}{2}(v'^2 + w'^2)$$
 (۲۹.۲)

مدل غیرخطی کابل بر پایهی تئوری تیر خمیده ۱۷

$$\rightarrow u' - \kappa v + \frac{1}{2}(v'^2 + w'^2) = \varepsilon_0(t)$$
 ( $\mathfrak{r} \circ . \mathfrak{r}$ )

$$\to u = u_A(t) + \varepsilon_0(t)(s - s_A) + \kappa \int_{s_A}^s v ds - \frac{1}{2} \int_{s_A}^s (v'^2 + w'^2) ds$$
 (Y1.Y)

برای به دست آوردن 
$$arepsilon_0(t)$$
 نیز باید از شرایط مرزی استفاده کرد.

$$\varepsilon = u' - \kappa v + \frac{1}{2}(v'^2 + w'^2) = \varepsilon_0(t)$$
 (TT.T)

$$u' = \varepsilon_0(t) + \kappa v - \frac{1}{2}(v'^2 + w'^2)$$
 (TT.T)

$$\int_{0}^{s} u' ds = \int_{0}^{s} \varepsilon_{0}(t) ds + \int_{0}^{s} \kappa v ds - \int_{0}^{s} \frac{1}{2} (v'^{2} + w'^{2}) ds$$
 (TY.T)

$$u(s) = \varepsilon_0(t)s + \int_0^s \kappa v ds - \int_0^s \frac{1}{2} (v'^2 + w'^2) ds$$
 (°Δ.۲)

$$u(l) = 0 \tag{(\%7.7)}$$

با قرار دادن رابطهی (۳۶.۲) در (۳۵.۲) داریم:  

$$\varepsilon_0(t) = \frac{1}{l} \int_0^l [\kappa v - \frac{1}{2} (v'^2 + w'^2)] ds$$
(۳۷.۲)

$$\rightarrow u = -\frac{s}{l} \int_0^l [\kappa v - \frac{1}{2} (v^{'2} + w^{'2})] ds + \kappa \int_0^s v(\zeta, t) d\zeta - \frac{1}{2} \int_0^s (v^{'}(\zeta, t)^2 + w^{'}(\zeta, t)^2) d\zeta$$

$$+ w^{'}(\zeta, t)^2) d\zeta$$
(YA.Y)

همان طور که گفته شد پیچش را نیز می توان شبه پایا فرض کرد؛ اما از آنجایی که پیچش به راحتی ساده نمی شود، راحت تر است که از آن به عنوان معادله ی کمکی برای معادلات باقی مانده استفاده کنیم. همچنین عبارات  $\beta I$  ،  $\rho A i$  ،  $\rho A i$  ،  $\rho a i$  و  $c_3 u$  می تواند برابر صفر فرض شود. استفاده کنیم. همچنین عبارات  $\delta I$  ،  $\rho A i$  ،  $\rho A i$  ،  $\rho a i$  و  $c_3 u$  می تواند برابر صفر فرض شود. همچنین در رابطه ی (۲۶.۲) می توان به جای v و w از عبارات  $v_1^2 w$  و  $w_2^2 w$  به تر تیب استفاده کرد.  $S_2$  و  $S_2$  به تر تیب استفاده در روابط (۲۶.۲) می توان به جای v و w از عبارات  $v_1^2 w$  و  $w_2^2 w$  به تر تیب استفاده کرد.  $S_2$  و  $S_2$  نیز در برابر A خیلی کوچک هستند. در نتیجه می توان از عبارات  $\delta_1 R$  و  $\delta_2 R$  و  $\delta_2 R$  می توان از عبارات  $\delta_1 R$  و  $\delta_2 R$  و  $\delta_2 R$  و مربع و  $\delta_2 R$  و  $\delta_3 R$ 

$$GJ\theta'' + (GJ + EI_1)\kappa w' - EI_1\kappa^2\theta - M_1(v'' + \kappa) - M_2w'' - M_3\kappa v' - \rho S_1\omega_1^2v - \rho S_2\omega_2^2w = 0$$
(٣٩.٢)

$$-EA\{\frac{\kappa}{l}\int_{0}^{l}(\kappa v - \frac{1}{2}v^{'2} - \frac{1}{2}w^{'2})ds + [\frac{v^{'}}{l}\int_{0}^{l}(\kappa v - \frac{1}{2}v^{'2} - \frac{1}{2}w^{'2})ds]^{'}\} + Tv^{''} - \rho A\ddot{v} - c_{1}\dot{v} + b_{1} = 0$$

$$(\mathbf{f} \circ . \mathbf{T})$$

$$-EA[\frac{w'}{l}\int_{0}^{l}(\kappa v - \frac{1}{2}v'^{2} - \frac{1}{2}w'^{2})ds]' + Tw'' - \rho A\ddot{w} - c_{2}\dot{w} + b_{2} = 0$$
(**f1.7**)

## ۳.۲ مدل غیرخطی برای کابل افقی با تکیهگاه انتهایی الاستیک

تا به اینجا مدلسازی برای کابل افقی دو سر ثابت انجامشده است. حال میتوان در انتهای کابل، دو فنر در جهتهای X و Y همان طور که در شکل (۲.۲) میبینید، اضافه کرد. در واقع نقطه ی B با توجه به سختی های  $K_1$  و  $K_2$  بر روی صفحه ی XY می تواند حرکت کند. از آنجاکه المان فنر به سیستم اضافهشده میتوان به دو روش عمل کرد.

میتوان انرژی پتانسیل فنرها را به صورت تابعی از دلتای دیراک<sup>۳</sup> وارد انرژی پتانسیل
 سیستم کرد و معادلات را بازنویسی کرد. تمامی شرایط مرزی در این حالت مانند حالت
 یک سرآزاد کابل است. شرایط مرزی سیستم خطی در این حالت به صورت زیر می باشد:

v(0) = 0	,	Tv'(l) = 0
w(0) = 0	,	$Tw^{'}(l) = 0$
$\theta(0) = 0$	,	$\theta(l) = 0$
u(0) = 0	,	u(l) = 0

 میتوان معادلات سیستم را مانند حالت دو سر ثابت در نظر گرفت و از تعادل نیرویی فنر و کابل در انتهای کابل، شرایط مرزی را تعیین نمود. (فنرها خطی فرض شدهاند)

در این پژوهش از روش دوم استفاده شده است؛ بنابراین معادلات سیستم هیچ تغییری نمی کند؛ اما شرایط مرزی سیستم با توجه به مراجع [۴۶، ۴۶] ، به صورت زیر تغییر می کند:

$$u(0) = 0$$
 ,  $u(l) = 0$  (47.7)

$$v(0) = 0 \quad , \quad Tv'(l) + K_1 v(l) - EA[\kappa \int_0^l (\kappa v - \frac{1}{2}v'^2 - \frac{1}{2}w'^2)ds \\ + v'' \int_0^l (\kappa v - \frac{1}{2}v'^2 - \frac{1}{2}w'^2)ds] = 0$$
(FT.T)

<sup>w</sup>Dirac delta
$$w(0) = 0 \quad , \quad Tw'(l) + K_2w(l) - EAw'' \int_0^l (\kappa v - \frac{1}{2}v'^2 - \frac{1}{2}w'^2) ds = 0 \qquad (\texttt{ff.f})$$

$$\theta(0) = 0$$
 ,  $\theta(l) = 0$  (F $\Delta$ .T)

که در این روابط  $K_1$  سختی فنر پایه انتهایی کابل در جهت عمودی و  $K_2$  سختی فنر پایه ی انتهایی کابل در جهت عمود بر صفحه است. معادلات سیستم در این حالت مانند حالت دوسر ثابت است.

روابط (۴۳.۲) و (۴۴.۲) در نقطه ی انتهایی کابل دو معادله ی به اصطلاح کوپله <sup>۴</sup> هستند که با بررسیهای صورت گرفته درصد تأثیر ترمهای غیرخطی در آنها بسیار کم بوده و می توان آنها را به دو معادله ی خطی مستقل تبدیل کرد.(این کار به صورت کامل در فصل ۴ انجام گرفته است) بنابراین با دو معادله ی دیفرانسیل مستقل روبه رو هستیم. با تغییر دو سختی  $K_1$  و  $K_2$ پاسخها متغیر می شود و مانند حالت دوسر ثابت کابل ، ثابت نیست. درواقع تغییر این دو مقدار به واسطه ی روابط (۴۳.۲) و (۴۴.۲) باعث تغییر فرکانسهای سیستم در دو جهت v و w می شود و حل پرتوربیشن ما را تحت تأثیر قرار می دهد.

اگر  $K_1 \to 0$  ، آنگاه سیستم به کابل یک سر ثابت و یک سر آزاد در جهت X (عمودی) تبدیل می شود.

اگر  $K_2 \to 0$  ،آنگاه سیستم به کابل یک سر ثابت و یک سر آزاد در جهت **Y** (عمود بر صفحه) تبدیل می شود.

اگر  $\infty \to K_1 \to X$  ، آنگاه سیستم به کابل دو سر ثابت در جهت X (عمودی) تبدیل میشود. اگر  $\infty \to K_2 \to K_1$ ،آنگاه سیستم به کابل دو سر ثابت در جهت Y (عمود بر صفحه) تبدیل میشود. لازم به ذکر است، حالتهای مختلفی که ممکن است بین سختیهای  $K_1$  و  $K_2$  و موقعیت این دو نسبت به یکدیگر صورت بگیرد، فرکانسهای سیستم در دو جهت ( $\omega_1, \omega_2$ ) و موقعیت آنها نسبت به یکدیگر را تغییر میدهد و از این طریق حل ما تحت تأثیر قرار می گیرد. با بررسیهای صورت گرفته در حالت دو سر ثابت کابل با دو شکم متفاوت کابل دو رزونانس ۱:۱ و ۲:۱ اتفاق میافتد؛ اما در این حالت به دلیل همین تغییر فرکانسها حالتهای رزونانسی

۲:۱، ۱:۲ و حالت بدون رزونانس داخلی نیز در سیستم اتفاق میافتد که تمامی این حالات بررسی و حل شدهاست.

## ۴.۲ مدلسازی آیرودینامیکی

با استفاده از یک مدل آیرودینامیکی ساده نیروهای آیرودینامیکی b<sub>1</sub> و b<sub>2</sub> را با استفاده از فرضیههای زیر میتوان به دست آورد:

• تئوری شبه پایا در نظر گرفته شده است [۵۸] • از انحنای کابل صرفنظر شده است • یخ

<sup>¢</sup>couple



شکل ۲.۲: شماتیک کابل در شرایط الاستیک پایهی انتهایی در دو جهت عمودی و عمود بر صفحه

بهطور یکنواخت طول کابل را پوشانده است • از کوپل های آیرودینامیکی صرفنظر شده است ( $b_3 = 0$ ) • بارها با در نظر گرفتن دوران پیچشی به دست آمده اند و از دوران خمشی صرفنظر شده است • مانند آنچه در شکل (۳.۲) نشان داده شده است، باد با سرعت **U** به صفحه یکابل می وزد. با تصویر کردن سرعت باد بر روی سطح مقطع کابل با استفاده از رابطهی (۴۶.۲) مؤلفه ی *U* که بر روی مقطع کابل اثر می گذارد، به دست می آید که در آن  $\beta$  زاویه ی انحراف کابل نسبت به باد و می وی یا در این جای در آن می ورف نظر شده است. پاد با سرعت **U** با ستفاده از رابطه یک (۴۶.۲) می وزد. با تصویر کردن سرعت باد بر روی سطح مقطع کابل با استفاده از رابطه یک (۴۶.۲) مؤلفه ی *U* که بر روی مقطع کابل اثر می گذارد، به دست می آید که در آن  $\beta$  زاویه ی انحراف کابل نسبت به باد و  $\alpha$  زاویه ی آویز کابل هست که در اینجا صفر است. زاویه ی حمله ی به صورت زاویه ی بین سرعت باد وزیده شده مقطع و یک محور مرجع تعریف می شود که در این پژوهش محور  $\bar{a}_2$  به عنوان محور مرجع در نظر گرفته شده است. زاویه ی حمله ی  $\gamma$  را می توان با استفاده از رابطه ی  $\gamma$  را می توان

$$U = \mathbf{U}\sqrt{\cos^2(\alpha) + \sin^2(\alpha)\sin^2(\beta)}$$
(FF.Y)

$$\gamma = -\arcsin(\frac{\vec{\mathbf{U}}}{\mathbf{U}}.\bar{\mathbf{a}}_2) = -\arcsin(\frac{\sin(\alpha)\sin(\beta)}{\sqrt{\cos^2(\alpha) + \sin^2(\alpha)\sin^2(\beta)}})$$
(**f**Y.**Y**)

در واقع  $\alpha$  و  $\beta$ ،  $\gamma$  را تعیین می کند که در این جا هر دو صفر می باشد و همچنین ضرایب آیرودینامیکی همان طور که در ادامه به آن پرداخته شده تابع  $\gamma$  می باشد و به صورت داده های تجربی به دست آمده است. بنابراین زاویه ی حمله نقش مؤثری را ایفا می کند. البته



شکل ۳.۲: جهت گیری کابل در برابر باد

چون  $\gamma$  در پیکربندی مرجع  $\phi$ – می باشد و  $\phi$  همان طور که در ادامه خواهید دید رابطه ای ضمنی با سرعت باد دارد، بنابراین  $\gamma$  نیز با سرعت باد رابطه ای ضمنی دارد و نمی توان آن را فقط تابع مشخصات هندسی سیستم در نظر گرفت. در واقع روابط تجربی که برای به دست آوردن ضرایب آیرودینامیکی استفاده میشود (روابط (۱۸.۴) و (۱۹.۴)) برای  $\gamma$  در بازه ی آوردن ضرایب آیرودینامیکی استفاده میشود (روابط (۱۸.۴) و فارج از این بازه در نظر آرفت. نیروهای آیرودینامیکی  $b_1$  و نمی توان  $\gamma$  را به صورت متغیر و خارج از این بازه در نظر گرفت. نیروهای آیرودینامیکی  $b_1$  و  $b_2$  با استفاده از رابطه ی (۲۸.۴) به دست میآید [۵۸].

$$\mathbf{b}_{i} = \frac{1}{2}\rho_{air}Vr(C_{d}[\gamma]\mathbf{V} + C_{d}[\gamma]\mathbf{a}_{3} \times \mathbf{V})$$
(FA.Y)

که در آن **V** سرعت نسبی باد نسبت به مقطع،  $ho_{air}$  چگالی هوا، r شعاع مشخصهی کابل و V اندازهی سرعت نسبی است که در رابطهی (۴۹.۲) دادهشده است [۵۹].

$$V = U(1 - \frac{\dot{v}}{U}\sin(\phi) - \frac{\dot{w}}{U}\cos(\phi))$$
(۴۹.۲)

همچنین  $C_{l}[\gamma]$  و  $C_{d}[\gamma]$  ضرایب آیرودینامیکی لیفت و درگ هستند که به شکل مقطع و زاویهی حمله بستگی دارند و با روابط (۵۰.۲) و (۵۱.۲) تعریف می شوند [۵۹]

$$C_{l}[\gamma] = aa_{1,0} + aa_{1,1}\chi + \frac{1}{2}aa_{1,2}\chi^{2} + \frac{1}{6}aa_{1,3}\chi^{3}$$
 ( $\Delta \circ.\Upsilon$ )

$$C_d[\gamma] = aa_{2,0} + aa_{2,1}\chi + \frac{1}{2}aa_{2,2}\chi^2 + \frac{1}{6}aa_{2,3}\chi^3$$
 (۵1.۲)

که در آن  $\chi$  به صورت رابطهی (۵۲.۲) تعریف می شود و ضرایب  $aa_{i,j}$  ضرایب آیرودینامیکی در پیکربندی مرجع می باشند که با استفاده از نتایج تجربی به دست می آیند و به صورت رابطهی ۵۳.۲ تعریف می شوند.

$$\chi = -\theta + \frac{\dot{v}}{U}\cos(\phi) - \frac{\dot{w}}{U}\sin(\phi)$$
 (ΔΥ.Υ)

$$aa_{1,0} = \overline{C_l[\gamma]} \quad , \quad aa_{1,1} = \overline{(C_l[\gamma])'} \quad , \quad aa_{1,2} = \overline{(C_l[\gamma])''} \quad , \quad aa_{1,3} = \overline{(C_l[\gamma])'''}$$

$$aa_{2,0} = \overline{C_d[\gamma]} \quad , \quad aa_{2,1} = \overline{(C_d[\gamma])'} \quad , \quad aa_{2,2} = \overline{(C_d[\gamma])''} \quad , \quad aa_{2,3} = \overline{(C_d[\gamma])'''}$$

$$(\Delta \Upsilon. \Upsilon)$$

همچنين داريم:

$$\mathbf{V} = \mathbf{U} - \dot{\mathbf{V}}_p \tag{(af.7)}$$

که در آن  $\mathbf{U}$  سرعت باد بر روی سطح مقطع،  $\mathbf{V}_p$  سرعت مقطع کابل و  $\mathbf{V}$  سرعت نسبی باد نسبت به سطح مقطع می باشد. با جای گذاری رابطهی (۵۴.۲) در رابطهی (۴۸.۲) میتوان ضرایب  $b_1$  و  $b_2$  را بهصورت کامل به دست آورد که داریم:

$$b_1 = b_1(\phi, U, \dot{v}, \dot{w}, \dot{\theta}) \tag{(\Delta\Delta.Y)}$$

$$b_2 = b_2(\phi, U, \dot{v}, \dot{w}, \dot{\theta}) \tag{(\Delta F.Y)}$$

دو جمله از نیروهای آیرودینامیکی  $b_2$  فقط تابع  $\phi$  و U است و تابع متغیرهای سیستم نیست. این دو جملهی  $b_2$  را با  $\overline{b_2}$  نشان میدهیم و داریم:

$$\overline{b}_2 = \overline{b}_2(\phi, U) \tag{(\Delta Y. \Upsilon)}$$

برای این که کابل صفحهای باقی بماند، تعادل نیازمند این است که برآیند نیروها  $(\overline{b} = \overline{b_i} - mg \mathbf{a}_y)$ ، در این صفحه قرار گیرد. یعنی؛ برآیند هیچ مؤلفهای در جهت عمود بر این صفحه یعنی  $\overline{\mathbf{a}}_2$  نداشته باشد [۵۸] . درنتیجه داریم:

$$\bar{b}.\bar{\mathbf{a}}_2 = (\bar{b}_i - mg\mathbf{a}_y).\bar{\mathbf{a}}_2 = 0 \qquad (\Delta \lambda.\Upsilon)$$

ازآنجاکه داریم:

$$ar{b}_i.ar{\mathbf{a}}_2 = ar{b}_2$$
 (۵۹.۲)

$$\bar{\mathbf{a}}_{y}.\bar{\mathbf{a}}_{2}=-sin(\phi)$$
 ( $\mathbf{\mathcal{F}}\circ.\mathbf{\mathcal{F}}$ )

بنابراين:

$$\bar{b}_2(\phi, U) + mgsin(\phi) = 0 \tag{(71.7)}$$

رابطهی (۶۱.۲) یک رابطهی ضمنی بین  $\phi$  و U هست؛ که از آن باید در ادامه استفاده کرد و زاویهی دوران کابل را در اثر وزش باد به دست آورد. این رابطه یک رابطهی کلیدی برای حل میباشد.

# فصل 🍾 حل معادلات

#### ۱.۳ مقدمه

در این فصل معادلات با استفاده از روش گلرکین با تعریف توابع ویژه و مقادیر ویژه و قرار دادن آنها در معادلات، گسسته میشوند. معادلات بهدستآمده دارای غیرخطی های مرتبهی دو و سه هم در جابهجایی و هم در سرعت میباشند. این معادلات در بخش (۳.۳) با استفاده از روش مقیاسهای چندگانه در اغتشاشات مهار میشوند.

### ۲.۳ گسستهسازی

به منظور گسسته کردن معادلات حرکت به دست آمده در قسمتهای قبل از روش گلرکین  $\theta = f_3[s]q_3[t]$  و  $w = f_2[s]q_2[t]$ ,  $v = f_1[s]q_1[t]$  و  $g_1[t]$  و  $f_3[s]q_3[t]$  و  $w = f_2[s]q_2[t]$ ,  $v = f_1[s]q_1[t]$  و  $f_1[s]q_1[t]$  به ترتیب شکل مُد اول در جهت عمودی، عمود بر صفحه یکابل که در آن  $f_1[s]$ ،  $f_1[s]$ ،  $f_1[s]$  و  $f_2[t]$ , به ترتیب شکل مُد اول در جهت عمودی، عمود بر صفحه یکابل و پیچش می باشد.  $f_1[t]$ ،  $f_2[t]$ ،  $g_1[t]$  می رسیم.

$$q_3 = \beta_1 q_1 + \beta_2 q_2 \tag{1.7}$$

(1.٣) كه ضرایب 
$$\beta_{2} \ e_{2} \ e_{2}$$

$$\begin{aligned} q_{2}^{''} + \omega_{2}^{2} - (n_{3}q_{1} + n_{5}q_{1}^{2} + n_{15}q_{1}^{3} + n_{6}q_{1}q_{2} + n_{16}q_{1}^{2}q_{2} + n_{7}q_{2}^{2} + n_{17}q_{1}q_{2}^{2} + n_{18}q_{2}^{3} \\ + n_{1}q_{1}^{'} + n_{8}q_{1}q_{1}^{'} + n_{19}q_{1}^{2}q_{1}^{'} + n_{9}q_{2}q_{1}^{'} + n_{20}q_{1}q_{2}q_{1}^{'} + n_{21}q_{2}^{2}q_{1}^{'} + n_{10}q_{1}^{'2} + n_{22}q_{1}q_{1}^{'2} \\ + n_{24}q_{1}^{'3} + n_{2}q_{2}^{'} + n_{11}q_{1}q_{2}^{'} + n_{25}q_{1}^{2}q_{2}^{'} + n_{12}q_{2}q_{2}^{'} + n_{26}q_{1}q_{2}q_{2}^{'} + n_{27}q_{2}^{2}q_{2}^{'} + n_{13}q_{2}^{'}q_{1}^{'} \quad (\rem{.}\rem{.}\rem{.}$$
  
$$+ n_{28}q_{1}q_{1}^{'}q_{2}^{'} + n_{29}q_{2}q_{1}^{'}q_{2}^{'} + n_{30}q_{1}^{'2}q_{2}^{'} + n_{14}q_{2}^{'2} + n_{31}q_{1}q_{2}^{'2} + n_{32}q_{2}q_{2}^{'2} \\ + n_{33}q_{1}^{'}q_{2}^{'2} + n_{34}q_{2}^{'3}) = 0 \end{aligned}$$

که در آن پرایم مشتق نسبت به زمان؛  $\omega_1$  و  $\omega_2$  فرکانس اول جهت عمودی و جهت عمود بر صفحه است. ضرایب  $m_i$  و  $n_i$  نیز در پیوست آمده است.

## ۳.۳ حل پرتوربیشن

روش مقیاسهای چندگانه در اغتشاشات، بهمنظور توصیف دینامیک آرام سیستم به کار میرود. از آنجاکه در معادلات حرکت ترمهای غیرخطی مرتبهی دو و سه وجود دارند، معادلات پرتوربیشن تا مرتبهی ۳ موردنیاز است. در این بخش معادلات حرکت برای حالت دو سر ثابت و پایهی انتهایی الاستیک با استفاده از این روش حل شده است.

- کابل دو سر ثابت: این که کابل در حالت دو سر ثابت در کدام حالت تشدید داخلی قرار بگیرد تابع مشخصات فیزیکی و هندسی سیستم است و در اینجا با توجه به دو مقدار شکم کابل دو حالت وجود دارد.
  - تشدید داخلی ۱:۱
     فرکانس طبیعی جهت عمودی و عمود بر صفحه تقریباً با هم برابرند و داریم
      $\omega_2 = \omega_1 + \varepsilon \sigma_1$

- تشدید داخلی ۲:۱ فرکانس طبیعی جهت عمودی تقریباً دو برابر جهت عمود بر صفحه است و داریم  $\omega_2 = \frac{1}{2}\omega_1 + \varepsilon \sigma_2$
- ۲. کابل با پایه ی انتهایی الاستیک: این که کابل در این حالت در کدام حالت تشدید داخلی قرار بگیرد تابع مشخصات فیزیکی و هندسی سیستم و همچنین سختی های  $K_1$  و  $K_2$  می باشد. در این حالت علاوه بر حالت تشدید ۱:۱ و ۲:۱ حالات تشدید زیر نیز با توجه به مقادیر  $K_1$  و  $K_2$  نسبت به یکدیگر ممکن است اتفاق بیفتد که تمامی این حالات در ادامه بررسی شده است.
- تشدید داخلی ۳:۱
   فرکانس طبیعی جهت عمودی تقریباً سه برابر جهت عمود بر صفحه است و داریم
    $\omega_2 = \frac{1}{3}\omega_1 + \varepsilon\sigma_3$
- تشدید داخلی ۱:۲ فرکانس طبیعی جهت عمودی تقریباً نصف جهت عمود بر صفحه است و داریم  $\omega_2 = 2\omega_1 + \varepsilon \sigma_4$
- حالت بدون تشدید داخلی
   فرکانس طبیعی جهت عمودی و عمود بر صفحه رابطهی صحیحی با هم ندارند و
   وضعیت آنها نسبت به یکدیگر را نمی توان به فرمهای قبل بیان کرد.

در این روابط  $\varepsilon$  پارامتر بیبعد پرتوربیشن است و  $\sigma_i$  نیز پارامتر تنظیم داخلی است. متغیرهای  $T_2$  و  $T_1$  و  $T_1$  مقیاس زمانی سریع و  $T_1$  و  $T_1$  مقیاس زمانی سریع و  $T_1$  و مقیاس فای جدید به صورت (۴.۳) تعریف شده است که در آن  $T_0$  مقیاس زمانی سریع و  $T_1$  و مقیاس های زمانی آرام می باشند.

$$T_n = \varepsilon^n t \quad , \quad n = 0, 1, 2 \tag{(4.7)}$$

فرض می شود که ضرایب  $r_1$ ،  $m_2$ ،  $m_4$ ،  $m_2$ ،  $m_1$ ،  $r_2$  و  $r_1$  از مرتبه ی $\varepsilon$  باشند یعنی:

$$m_i = \varepsilon m m_i$$
 ,  $i = 1, 2, 4$  ( $\Delta$ . $\Upsilon$ )

$$n_i = \varepsilon n n_i$$
 ,  $i = 1, 2, 3$  (9.3)

بر اساس روش مقیاسهای چندگانه، متغیرهای  $q_1$  و  $q_2$  بر اساس توانهای  $\varepsilon$  به صورت (۷.۳) بسط داده شده است.

$$q_i(t,\varepsilon) = \sum_{j=1}^{3} \varepsilon^j q_{i,j-1}(T_0, T_1, T_2) \quad , \quad i = 1, 2$$
 (Y.Y)

 $D_i = \frac{\partial}{\partial T_i}$ مشتق زمانی اول و دوم نیز به صورت روابط (۸.۳) و (۹.۳) تعریف شده است که در آن  $D_i = \frac{\partial}{\partial T_i}$  است.

$$\frac{d}{dt} = D_0 + \varepsilon D_1 + \varepsilon^2 D_2 + \dots$$
 (A.7)

$$\frac{d^2}{dt^2} = D_0^2 + 2\varepsilon D_0 D_1 + \varepsilon^2 (D_1^2 + 2D_0 D_2) + \dots$$
(9.7)

$$D_0^2 q_{1,0} + q_{1,0} \omega_1^2 = 0 \tag{1...7}$$

$$D_0^2 q_{2,0} + q_{2,0} \omega_2^2 = 0 \tag{11.7}$$

مرتبەى 
$$arepsilon^2$$
:

$$D_{0}^{2}q_{1,1} + q_{1,1}\omega_{1}^{2} = -D_{0}^{2}m_{10}q_{1,0}^{2} + D_{0}^{2}m_{13}q_{1,0}q_{2,0} + D_{0}^{2}m_{14}q_{2,0}^{2}$$
  
+  $D_{0}m_{8}q_{1,0}^{2} + D_{0}m_{9}q_{1,0}q_{2,0} + D_{0}m_{11}q_{1,0}q_{2,0} + D_{0}m_{12}q_{2,0}^{2} - 2D_{0}D_{1}q_{1,0}$  (17.7)  
+  $D_{0}mm_{1}q_{1,0} + D_{0}mm_{2}q_{2,0} + m_{5}q_{1,0}^{2} + m_{6}q_{1,0}q_{2,0} + m_{7}q_{2,0}^{2} + mm_{4}q_{2,0}$ 

$$D_{0}^{2}q_{2,1} + \omega_{2}^{2}q_{2,1} = D_{0}^{2}n_{10}q_{1,0}^{2} + D_{0}^{2}n_{13}q_{1,0}q_{2,0} + D_{0}^{2}n_{14}q_{2,0}^{2} + D_{0}n_{8}q_{1,0}^{2} + D_{0}n_{9}q_{1,0}q_{2,0} + D_{0}n_{11}q_{1,0}q_{2,0} + D_{0}n_{12}q_{2,0}^{2} - 2D_{0}D_{1}q_{2,0} + D_{0}nn_{1}q_{1,0}$$
(17.7)  
$$+ D_{0}nn_{2}q_{2,0} + n_{5}q_{1,0}^{2} + n_{6}q_{1,0}q_{2,0} + n_{7}q_{2,0}^{2} + nn_{3}q_{1,0}$$

: $arepsilon^3$ مرتبەى

$$\begin{split} D_{0}^{2}q_{1,2} + q_{1,2}\omega_{1}^{2} &= D_{0}^{3}m_{30}q_{1,0}^{2}q_{2,0} + D_{0}^{3}m_{33}q_{1,0}q_{2,0}^{2} + D_{0}^{2}m_{23}q_{1,0}^{2}q_{2,0} \\ &+ D_{0}^{2}m_{28}q_{1,0}^{2}q_{2,0} + D_{0}^{2}m_{29}q_{1,0}q_{2,0}^{2} + D_{0}^{2}m_{31}q_{1,0}q_{2,0}^{2} + 2 D_{0}^{2}m_{10}q_{1,0}q_{1,1} \\ &+ D_{0}^{2}m_{13}q_{1,0}q_{2,1} + D_{0}^{2}m_{13}q_{1,1}q_{2,0} + 2 D_{0}^{2}m_{14}q_{2,0}q_{2,1} + 2 D_{0} D_{1} m_{10}q_{1,0}^{2} \\ &+ 2 D_{0} D_{1} m_{14}q_{2,0}^{2} + D_{0} m_{20}q_{1,0}^{2}q_{2,0} + D_{0} m_{21}q_{1,0}q_{2,0}^{2} + D_{0} m_{25}q_{1,0}^{2}q_{2,0} \\ &+ D_{0} m_{26}q_{1,0}q_{2,0}^{2} + 2 D_{0} m_{8}q_{1,0}q_{1,1} + D_{0} m_{9}q_{1,0}q_{2,1} + D_{0} m_{9}q_{1,1}q_{2,0} \\ &+ D_{0} m_{11}q_{1,0}q_{2,1} + D_{0} m_{11}q_{1,1}q_{2,0} + 2 D_{0} m_{12}q_{2,0}q_{2,1} + D_{1} m_{9}q_{1,0}q_{2,0} \\ &+ D_{1} m_{11}q_{1,0}q_{2,0} + m_{17}q_{1,0}q_{2,0}^{2} + 2 m_{5}q_{1,0}q_{1,1} + m_{6}q_{1,0}q_{2,1} \\ &+ D_{0}^{3}m_{24}q_{1,0}^{3} + D_{0}^{3}m_{34}q_{2,0}^{3} + D_{0}^{2}m_{22}q_{1,0}^{3} + D_{0}^{2}m_{32}q_{2,0}^{3} + D_{0} m_{19}q_{1,0}^{3} \\ &+ D_{0} m_{27}q_{2,0}^{3} - 2 D_{0} D_{1} q_{1,1} - 2 D_{0} D_{2} q_{1,0} + D_{0} mm_{1}q_{1,1} + D_{0} mm_{2}q_{2,1} \\ &+ D_{1} m_{8}q_{1,0}^{2} + D_{1} m_{12}q_{2,0}^{2} + D_{1} mm_{1}q_{1,0} + D_{1} mm_{2}q_{2,0} + 2 q_{2,1}q_{2,0}m_{7} \\ &+ 2 D_{0} D_{1} m_{13}q_{1,0}q_{2,0} + q_{2,1}mm_{4} + q_{2,0}^{3}m_{18} + m_{15}q_{1,0}^{3} - D_{1}^{2}q_{1,0} + m_{16}q_{1,0}^{2}q_{2,0} + m_{6}q_{1,1}q_{2,0} \end{split}$$

$$\begin{split} D_0^2 q_{2,2} + \omega_2^2 q_{2,2} &= D_0^3 n_{30} q_{1,0}^2 q_{2,0} + D_0^3 n_{33} q_{1,0} q_{2,0}^2 + D_0^2 n_{23} q_{1,0}^2 q_{2,0} \\ &+ D_0^2 n_{28} q_{1,0}^2 q_{2,0} + D_0^2 n_{29} q_{1,0} q_{2,0}^2 + D_0^2 n_{14} q_{2,0} q_{2,1}^2 + D_0 n_{20} q_{1,0} q_{1,1} \\ &+ D_0^2 n_{13} q_{1,0} q_{2,1} + D_0^2 n_{13} q_{1,1} q_{2,0} + 2 D_0^2 n_{14} q_{2,0} q_{2,1} + D_0 n_{20} q_{1,0}^2 q_{2,0} \\ &+ D_0 n_{21} q_{1,0} q_{2,0}^2 + D_0 n_{25} q_{1,0}^2 q_{2,0} + D_0 n_{26} q_{1,0} q_{2,0}^2 + 2 D_0 n_8 q_{1,0} q_{1,1} \\ &+ D_0 n_{9} q_{1,0} q_{2,1} + D_0 n_{9} q_{1,1} q_{2,0} + D_0 n_{11} q_{1,0} q_{2,1} + D_0 n_{11} q_{1,1} q_{2,0} \\ &+ 2 D_0 n_{12} q_{21} q_{2,0} + 2 D_0 n_{13} q_{1,0} q_{2,0} + D_1 n_{11} q_{1,0} q_{2,0} + n_6 q_{1,1} q_{2,0} + 2 n_7 q_{2,0} q_{2,1} \quad (1\Delta.\Upsilon) \\ &+ D_0^3 n_{24} q_{1,0}^3 + D_0^3 n_{34} q_{2,0}^3 + D_0^2 n_{22} q_{1,0}^3 + D_0^2 n_{32} q_{2,0}^3 + D_0 n_{19} q_{1,0}^3 \\ &+ D_0 n_{27} q_{2,0}^3 + 2 D_0 n_{10} q_{1,0}^2 + 2 D_0 n_{14} q_{2,0}^2 - 2 D_0 D_1 q_{2,1} - 2 D_0 D_2 q_{2,0} \\ &+ D_0 nn_1 q_{1,1} + D_0 nn_2 q_{2,1} + D_1 n_8 q_{1,0}^2 + D_1 n_{12} q_{2,0}^2 + D_1 n_{9} q_{2,0} \\ &+ D_1 nn_1 q_{1,0} + D_1 nn_2 q_{2,0} + n_{16} q_{1,0}^2 q_{2,0} + 2 n_5 q_{1,0} q_{1,1} + n_6 q_{1,0} q_{2,1} \\ &+ n_{17} q_{1,0} q_{2,0}^2 + nn_3 q_{1,1} + n_{15} q_{1,0}^3 + q_{2,0}^3 n_{18} - D_1^2 q_{2,0} \\ &= a^{i\omega_j T_0} A_j (T_1, T_2) + c.c \quad , \quad j = 1, 2 \quad (1\%, \Upsilon)$$

که در آن  $i = \sqrt{-1}$  است؛  $A_1$  و  $A_2$  دامنههای مرکب جهت عمودی و عمود بر صفحه و وابسته به مقیاسهای زمانی آرام هستند و c.c بیان گر جملات مزدوج مختلط میباشند.

#### **۱.۳.۳** تشدید داخلی ۱:۱

در این حالت داریم:
$$\omega_2 = \omega_1 + arepsilon \sigma_1$$
 (۱۷.۳)

طبق مرجع [۵۹] با جایگذاری روابط (۱۶.۳) و (۱۷.۳) در روابط (۱۲.۳) و (۱۳.۳) و برابر صفر قرار دادن جملات سکولار <sup>۱</sup>  $D_1A_1$  و  $D_1A_2$  به دست میآید. همچنین با حل خصوصی معادلات (۱۲.۳) و (۱۳.۳) ،  $q_{1,1}$  و  $q_{2,1}$  نیز به دست میآیند. حال با جایگذاری  $q_{1,1}$ ،  $q_{2,1}$  ، رابطهی (۱۲.۳) و رابطهی (۱۳.۳) در روابط (۱۴.۳) و (۱۵.۳) و برابر صفر قرار دادن جملات سکولار،  $D_2A_2$  و  $D_2A_1$  به دست می آید. مشتق زمانی  $A_1$  و  $A_1$  استفاده از روابط زیر به دست آمده است.

 $\dot{A}_1 = \varepsilon D_1 A_1 + \varepsilon^2 D_2 A_1 \tag{1A.\%}$ 

$$\dot{A}_2 = \varepsilon D_1 A_2 + \varepsilon^2 D_2 A_2 \tag{19.7}$$

با جایگذاری  $D_1A_1$ ،  $D_1A_2$ ،  $D_1A_2$ و $D_2A_2$  در روابط (۱۸.۳) و (۱۹.۳) روابط زیر به دست آمده است.

$$\begin{split} \dot{A_{1}} = & A_{1} \left( ipp_{1,2} + pp_{1,1} \right) + A_{2} \left( ipp_{2,2} + pp_{2,1} \right) e^{i\varepsilon \,\sigma_{1} \,t} + A_{1}^{2} \overline{A_{1}} \left( ipp_{3,2} + pp_{3,1} \right) \\ & + A_{1} \,A_{2} \,\overline{A_{1}} \left( ipp_{4,2} + pp_{4,1} \right) e^{i\varepsilon \,\sigma_{1} \,t} + A_{2}^{2} \overline{A_{1}} \left( ipp_{5,2} + pp_{5,1} \right) e^{2i\varepsilon \,\sigma_{1} \,t} \\ & + A_{1}^{2} \overline{A_{2}} \left( pp_{6,1} + ipp_{6,2} \right) e^{-i\varepsilon \,\sigma_{1} \,t} + A_{1} \,A_{2} \,\overline{A_{2}} \left( ipp_{7,2} + pp_{7,1} \right) \\ & + A_{2}^{2} \overline{A_{2}} \left( ipp_{8,2} + pp_{8,1} \right) e^{i\varepsilon \,\sigma_{1} \,t} \end{split}$$

$$(\Upsilon \circ . \Upsilon)$$

$$\begin{split} \dot{A}_{2} = & A_{1} \left( iqq_{1,2} + qq_{1,1} \right) e^{-i\varepsilon \sigma_{1} t} + A_{2} \left( iqq_{2,2} + qq_{2,1} \right) \\ & + A_{1}^{2} \overline{A_{1}} \left( iqq_{3,2} + qq_{3,1} \right) e^{-i\varepsilon \sigma_{1} t} + A_{1} A_{2} \overline{A_{1}} \left( iqq_{4,2} + qq_{4,1} \right) \\ & + A_{2}^{2} \overline{A_{1}} \left( iqq_{5,2} + qq_{5,1} \right) e^{i\varepsilon \sigma_{1} t} + A_{1}^{2} \overline{A_{2}} \left( iqq_{6,2} + qq_{6,1} \right) e^{-2i\varepsilon \sigma_{1} t} \\ & + A_{1} A_{2} \overline{A_{2}} \left( iqq_{7,2} + qq_{7,1} \right) e^{-i\varepsilon \sigma_{1} t} + A_{2}^{2} \overline{A_{2}} \left( iqq_{8,2} + qq_{8,1} \right) \end{split}$$

$$( \Upsilon 1. \Upsilon )$$

ضرایب  $pp_{i,j}$  و  $pq_{i,j}$  در پیوست آمده است. با استفاده از شکل قطبی برای دامنهی مرکب  $A_{29}A_1$  بهصورت (۲۲.۳) که در آن  $a_{j}a_{j}$  دامنه و فاز متغیر با زمان t هستند و جای گذاری آن در معادلات (۲۰.۳) و (۲۱.۳) و همچنین با فرض (۲۳.۳) ، معادلات (۲۴.۳) تا (۲۶.۳) بهدستآمده است که به آنها معادلات مدولاسیون فاز کاهشیافته <sup>۲</sup> می گویند.

$$A_j = \frac{1}{2} a_j e^{i\beta_j} , \quad j = 1, 2$$
 (YY.Y)

<sup>\</sup>Secular terms

<sup>Y</sup>Reduced Amplitude Modulation Equations

$$\psi_1(t) = \alpha_2(t) - \alpha_1(t) + \varepsilon \sigma_1 t \tag{(YT.Y)}$$

$$\begin{aligned} \dot{a_1} = & 1/4 \, a_1^3 p p_{3,1} + [1/4 \, p p_{6,1} \cos(\psi_1) + 1/4 \, p p_{6,2} \sin(\psi_1) + 1/4 \, p p_{4,1} \cos(\psi_1) \\ & - 1/4 \, p p_{4,2} \sin(\psi_1)] a_2 a_1^2 + a_1 p p_{1,1} + [1/4 \, p p_{5,1} \cos(2 \, \psi_1) \\ & - 1/4 \, p p_{5,2} \sin(2 \, \psi_1) + 1/4 \, p p_{7,1}] a_2^2 a_1 + [1/4 \, p p_{8,1} \cos(\psi_1) \\ & - 1/4 \, p p_{8,2} \sin(\psi_1)] a_2^3 + [p p_{2,1} \cos(\psi_1) - p p_{2,2} \sin(\psi_1)] a_2 \end{aligned}$$

$$(\Upsilon F.\Upsilon)$$

$$\begin{split} \dot{a_2} = & [1/4 \, qq_{3,1} \cos{(\psi_1)} + 1/4 \, qq_{3,2} \sin{(\psi_1)}] a_1^3 + [1/4 \, qq_{6,1} \cos{(2\psi_1)} \\ & + 1/4 \, qq_{6,2} \sin{(2\psi_1)} + 1/4 \, qq_{4,1}] a_2 a_1^2 + [1/4 \, qq_{7,1} \cos{(\psi_1)} \\ & + 1/4 \, qq_{7,2} \sin{(\psi_1)} + 1/4 \, qq_{5,1} \cos{(\psi_1)} - 1/4 \, qq_{5,2} \sin{(\psi_1)}] a_1 a_2^2 \\ & + [qq_{1,1} \cos{(\psi_1)} + qq_{1,2} \sin{(\psi_1)}] a_1 + 1/4 \, a_2^3 qq_{8,1} + a_2 qq_{2,1} \end{split}$$

$$(Y\Delta.Y)$$

$$a_{1}a_{2}\dot{\psi_{1}} = [1/4 \ qq_{3,2}\cos(\psi_{1}) - 1/4 \ qq_{3,1}\sin(\psi_{1})]a_{1}^{4} + [1/4 \ qq_{6,2}\cos(2\psi_{1}) - 1/4 \ qq_{6,1}\sin(2\psi_{1}) + 1/4 \ qq_{4,2} - 1/4 \ pp_{3,2}]a_{2}a_{1}^{3} + [1/4(-pp_{6,2}) + qq_{5,2} + qq_{7,2} - pp_{4,2})\cos(\psi_{1}) + 1/4 \ (pp_{6,1} + qq_{5,1} - qq_{7,1} - pp_{4,1})\sin(\psi_{1})]a_{1}^{2}a_{2}^{2} + [qq_{1,2}\cos(\psi_{1}) - qq_{1,1}\sin(\psi_{1})]a_{1}^{2} + [-1/4 \ pp_{5,2}\cos(2\psi_{1}) - 1/4 \ pp_{5,1}\sin(2\psi_{1}) - 1/4 \ pp_{7,2} + 1/4 \ qq_{8,2}]a_{1}a_{2}^{3} + [\sigma_{1}\varepsilon - pp_{1,2} + qq_{2,2}]a_{1}a_{2} + [-1/4 \ pp_{8,2}\cos(\psi_{1}) - 1/4 \ pp_{8,1}\sin(\psi_{1})]a_{2}^{4} + [-pp_{2,2}\cos(\psi_{1}) - pp_{2,1}\sin(\psi_{1})]a_{2}^{2}$$

$$(\Upsilon \mathcal{F}.\Upsilon)$$

روند حل تمامی حالات تشدید مانند یکدیگر است؛ اما روابط آن با یکدیگر متفاوت است. لذا از بیان دوبارهی روش حل به دلیل طولانی شدن صرفنظر شده است و روابط بهصورت خلاصه ارائهشده است. همین روند تشدید داخلی ۱:۱ برای همهی حالات تشدید انجامشده است. روابط (۱۶.۳) ،(۱۸.۳) ،(۱۹.۳) و (۲۲.۳) برای تمامی حالات صادق است.

#### ۲.۳.۳ تشدید داخلی ۲:۱

در این حالت داریم:

$$\omega_2 = \frac{1}{2}\omega_1 + \varepsilon\sigma_2 \tag{YY.\Upsilon}$$

$$\begin{aligned} \dot{A}_{1} = A_{1} \left( ipp_{9,2} + pp_{9,1} \right) + A_{1}^{2} \overline{A_{1}} \left( ipp_{11,2} + pp_{11,1} \right) \\ + A_{2}^{2} \left( ipp_{10,2} + pp_{10,1} \right) e^{2i\varepsilon \sigma_{2}t} + A_{1} A_{2} \overline{A_{2}} \left( ipp_{12,2} + pp_{12,1} \right) \end{aligned} \tag{7A.7}$$

$$\dot{A}_{2} = A_{2} \left( iqq_{9,2} + qq_{9,1} \right) + A_{1} A_{2} \overline{A_{1}} \left( iqq_{11,2} + qq_{11,1} \right) + A_{1} \overline{A_{2}} \left( iqq_{10,2} + qq_{10,1} \right) e^{-2i\varepsilon \sigma_{2} t} + A_{2}^{2} \overline{A_{2}} \left( iqq_{12,2} + qq_{12,1} \right)$$

$$(\Upsilon 9.\Upsilon)$$

$$\psi_2(t) = 2[\alpha_2(t) + \varepsilon \sigma_2 t] - \alpha_1(t) \tag{\mathcal{T}}^\circ. \mathcal{T})$$

$$\dot{a_1} = \frac{1}{4} a_1^3 p p_{11,1} + a_1 p p_{9,1} + \frac{1}{4} a_1 a_2^2 p p_{12,1} + \frac{1}{2} p p_{10,1} \cos(\psi_2)$$

$$- \frac{1}{2} p p_{10,2} \sin(\psi_2) a_2^2$$
(٣).٣)

$$a_{1}a_{2}\dot{\psi_{2}} = [qq_{10,2}\cos(\psi_{2}) - qq_{10,1}\sin(\psi_{2})]a_{2}a_{1}^{2} + [1/2 qq_{11,2} - 1/4 pp_{11,2}]a_{2}a_{1}^{3} + [1/2 qq_{12,2} - 1/4 pp_{12,2}]a_{1}a_{2}^{3} + [2 \sigma_{2} \varepsilon - pp_{9,2} + 2 qq_{9,2}]a_{2}a_{1}$$
(TT.T)  
+  $[-1/2 pp_{10,2}\cos(\psi_{2}) - 1/2 pp_{10,1}\sin(\psi_{2})]a_{2}^{3}$ 

ضرایب  $pp_{i,j}$  و  $qq_{i,j}$  در پیوست آمده است.

### ۳.۳.۳ تشدید داخلی ۱:۲

در این حالت داریم:

$$\omega_2 = 2\omega_1 + \varepsilon \sigma_3 \tag{TF.T}$$

$$\begin{split} \dot{A_1} = & p p_{40,1} + i p p_{40,2} + A_1^2 \overline{A_1} \left( i p p_{50,2} + p p_{50,1} \right) + A_1 A_2 \overline{A_2} \left( i p p_{30,2} + p p_{30,1} \right) \\ & + \overline{A_1} A_2 e^{i \varepsilon \sigma_3 t} \left( i p p_{20,2} + p p_{20,1} \right) \end{split}$$
(Yd.Y)

$$\begin{split} \dot{A}_{2} = & A_{2} \left( iqq_{40,2} + qq_{40,1} \right) + A_{2}^{2} \overline{A_{2}} \left( iqq_{50,2} + qq_{50,1} \right) + A_{2} A_{1} \overline{A_{1}} \left( iqq_{30,2} + qq_{30,1} \right) \\ & + A_{1}^{2} e^{-i\varepsilon \sigma_{3} t} \left( iqq_{20,2} + qq_{20,1} \right) \end{split}$$

$$(\texttt{TF.T})$$

فرض (۲۳.۳) در این حالت بهصورت زیر تغییر کرده است.

$$\psi_3(t) = \alpha_2(t) + \varepsilon \sigma_3 t - 2\alpha_1(t)$$
(TY.T)

$$\begin{aligned} \dot{a_1} = & 1/4 \, p p_{50,1} a_1^3 + p p_{40,1} a_1 + [1/2 \, p p_{20,1} \cos(\psi_3) - 1/2 \, p p_{20,2} \sin(\psi_3)] a_2 a_1 \\ &+ 1/4 \, p p_{30,1} a_2^2 a_1 \end{aligned} \tag{TA.T}$$

$$\dot{a_2} = [1/2 qq_{20,1} \cos(\psi_3) + 1/2 qq_{20,2} \sin(\psi_3)] a_1^2 + 1/4 a_2 a_1^2 qq_{30,1} + 1/4 a_2^3 qq_{50,1} (\texttt{T9.T}) + a_2 qq_{40,1}$$

$$\begin{aligned} a_1 a_2 \dot{\psi}_3 =& [1/2 \ qq_{20,2} \cos (\psi_3) - 1/2 \ qq_{20,1} \sin (\psi_3)] a_1^3 + [-\cos (\psi_3) \ pp_{20,2} \\ &-\sin (\psi_3) \ pp_{20,1}] a_2^2 a_1 + [1/4 \ qq_{50,2} - 1/2 \ pp_{30,2}] a_2^3 a_1 \\ &+ [-1/2 \ pp_{50,2} + 1/4 \ qq_{30,2}] a_1^3 a_2 + [\sigma_3 \ \varepsilon - 2 \ pp_{40,2} + qq_{40,2}] a_2 a_1 \\ &- \sin (\psi_3) \ pp_{i,j} \ pp_{i,$$

### ۴.۳.۳ تشدید داخلی ۳:۱

در این حالت داریم: $\omega_2 = rac{1}{3}\omega_1 + arepsilon\sigma_4$  (۴۱.۳)

$$\dot{A}_{1} = A_{1} \left( ipp_{100,2} + pp_{100,1} \right) + A_{2}^{3} e^{3 i\varepsilon \sigma_{4} t} \left( ipp_{200,2} + pp_{200,1} \right) + A_{1}^{2} \overline{A_{1}} \left( ipp_{300,2} + pp_{300,1} \right) + A_{1} A_{2} \overline{A_{2}} \left( ipp_{400,2} + pp_{400,1} \right)$$

$$(\texttt{FT.T})$$

$$\dot{A_2} = A_2 \left( iqq_{100,2} + qq_{100,1} 
ight) + A_2^2 A_1 e^{-3 i \varepsilon \, \sigma_4 \, t} \left( iqq_{200,2} + qq_{200,1} 
ight) + A_2^2 \overline{A_2} \left( iqq_{300,2} + qq_{300,1} 
ight) + A_1 A_2 \overline{A_1} \left( iqq_{400,2} + qq_{400,1} 
ight)$$
  
فرض (۲۳.۳) در این حالت بهصورت زیر تغییر کرده است.

$$\psi_4(t) = 3[\alpha_2(t) + \varepsilon \sigma_4 t] - \alpha_1(t)$$
(\*\*.\*)

$$\psi_5(t) = 3\varepsilon\sigma_5 t - \alpha_1(t) - \alpha_2(t) \tag{4a.7}$$

لذا معادلات مدولاسیون\_ فاز کاهشیافته به صورت زیر است:  

$$\dot{a}_1 = 1/4 a_1^3 p p_{300,1} + a_1 p p_{100,1} + 1/4 a_1 a_2^2 p p_{400,1} + [1/4 p p_{200,1} \cos(\psi_4) - 1/4 p p_{200,2} \sin(\psi_4)] a_2^3$$
(۴۶.۳)

$$\dot{a_2} = \frac{1}{4} q q_{400,1} a_2 a_1^2 + \frac{1}{4} q q_{200,1} \cos(\psi_5) + \frac{1}{4} q q_{200,2} \sin(\psi_5) a_2^2 a_1 + \frac{1}{4} q q_{300,1} a_2^3 + q q_{100,1} a_2$$
(fV.7)

$$a_{1}a_{2}\dot{\psi_{4}} = [-1/4\ pp_{200,2}\cos(\psi_{4}) - 1/4\ pp_{200,1}\sin(\psi_{4})]a_{2}^{4} + [3/4\ qq_{200,2}\cos(\psi_{5}) - 3/4\ qq_{200,1}\sin(\psi_{5})]a_{2}^{2}a_{1}^{2} + [3/4\ qq_{400,2} - 1/4\ pp_{300,2}]a_{2}a_{1}^{3} \qquad (\texttt{fA.\texttt{m}}) + [3/4\ qq_{300,2} - 1/4\ pp_{400,2}]a_{1}a_{2}^{3} + [3\ \sigma_{4}\ \varepsilon - pp_{100,2} + 3\ qq_{100,2}]a_{2}a_{1} a_{1}a_{2}\dot{\psi_{5}} = [-1/4\ pp_{200,2}\cos(\psi_{4}) - 1/4\ pp_{200,1}\sin(\psi_{4})]a_{2}^{4} + [-1/4\ qq_{200,2}\cos(\psi_{5}) + 1/4\ qq_{200,1}\sin(\psi_{5})]a_{2}^{2}a_{1}^{2} + [-1/4\ pp_{300,2} - 1/4\ qq_{400,2}]a_{2}a_{1}^{3} + [-1/4\ pp_{400,2} - 1/4\ qq_{300,2}]a_{1}a_{2}^{3} + [3\ \sigma_{5}\ \varepsilon - pp_{100,2} - qq_{100,2}]a_{2}a_{1}$$

ضرایب  $pp_{i,j}$  و  $qq_{i,j}$  در پیوست آمده است.

۵.۳.۳ بدون تشدید داخلی

در این حالت پارامتر تنظیم داخلی  $\sigma_i$  دخیل نیست و روابط اولیه بهصورت زیر است.

$$\begin{aligned} \dot{A_1} = A_1 \left( ipp_{60,2} + pp_{60,1} \right) + A_1^2 \overline{A_1} \left( ipp_{80,2} + pp_{80,1} \right) \\ + A_1 A_2 \overline{A_2} \left( ipp_{70,2} + pp_{70,1} \right) \end{aligned}$$
 (\$\delta \cdot .\mathcal{Y}\$)

$$\dot{A_2} = A_2 \left( iqq_{60,2} + qq_{60,1} \right) + A_2^2 \overline{A_2} \left( iqq_{80,2} + qq_{80,1} \right)$$

$$+ A_1 A_2 \overline{A_1} \left( iqq_{70,2} + qq_{70,1} \right)$$

$$(\Delta 1.7)$$

فرض (۲۳.۳) در این حالت بهصورت زیر تغییر کرده است.

$$\psi_6(t) = \alpha_2(t) - \alpha_1(t) \qquad (\Delta \Upsilon. \Upsilon)$$

لذا معادلات مدولاسیون فاز کاهشیافته به صورت زیر است:  $\dot{a_1} = 1/4 \, pp_{80,1} a_1^3 + pp_{60,1} a_1 + 1/4 \, pp_{70,1} a_2^2 a_1$  (۵۳.۳)

$$\dot{a}_2 = 1/4 a_2 q q_{70,1} a_1^2 + 1/4 q q_{80,1} a_2^3 + q q_{60,1} a_2 \tag{\DeltaF.T}$$

$$a_{1}a_{2}\dot{\psi_{6}} = [-pp_{60,2} + qq_{60,2}]a_{1}a_{2} + [-1/4 \ pp_{80,2} + 1/4 \ qq_{70,2}]a_{1}^{3}a_{2} + [1/4 \ qq_{80,2} - 1/4 \ pp_{70,2}]a_{1}a_{2}^{3}$$

$$(\Delta\Delta.\Upsilon)$$

ضرایب  $pp_{i,j}$  و  $qq_{i,j}$  در پیوست آمده است.

# فصل **۴** یارامترهای عددی و نتایج

### ۱.۴ پارامترها و مشخصات کابل

به منظور به دست آوردن نتایج عددی مطالعات انجام شده، کابل ۵۰/۵۰-۴XLGG با سطح مقطع U شکل مانند شکل (۱.۴) موردبررسی قرارگرفته است [۵۹]. مقادیر پارامترهای این مدل در جدول ۲.۴ [۵۹] آمده است.

با استفاده از مرجع [۵۲] فرکانسهای طبیعی به صورت روابط (۱.۴) برای هر شکل مُد تعریف می شود که در آن زیرنویس s نشان دهنده ی مُد متقارن، a مد پادمتقارن، i مد درون صفحه و می شود که در آن زیرنویس s نشان دهنده ی مُد متقارن، a مد پادمتقارن، i مد درون مفحه و می مد خارج از صفحه است.

$$\omega_{so} = \frac{\pi}{l} \sqrt{\frac{T}{\rho A}} \quad , \quad \omega_{ao} = 2 \frac{\pi}{l} \sqrt{\frac{T}{\rho A}} \quad , \quad \omega_{ai} = 2 \frac{\pi}{l} \sqrt{\frac{T}{\rho A}} \quad , \quad \omega_{si} = \frac{\gamma_m}{l} \sqrt{\frac{T}{\rho A}} \quad (1.f)$$

$$\tan\left(\frac{\gamma_m}{2}\right) = \frac{\gamma_m}{2} - \frac{1}{2}\frac{\gamma_m^3}{\lambda^2}$$
(Y.f)

$$\lambda^2 = 64 \, \frac{d^2 E A}{l \, T L_e} \tag{(\texttt{T.f})}$$

$$L_e = l\left(1 + 8\frac{d^2}{l^2}\right) \tag{F.F}$$

نماد	واحد	مقدار	پارامتر
EA	N	8180000	سختی محوری
GJ	$Nm^2$	۳۹۳	سختی پیچشی
EI	$Nm^2$	1980	سختی خمشی
ζ	بىبعد	۰.۰۰۴۵	ضریب میرایی سازهای
$\rho A$	$rac{kg}{m}$	۱.۸۲	جرم واحد طول
α	deg	0	زاویهی آویز کابل
T	KN	۱∘۷.۲۹	کشش اولیهی کابل در شکم ۱.۳
Т	KN	74.90	کشش اولیهی کابل در شکم ۵.۶
β	deg	0	زاویهی انحراف باد
ε	بىبعد	۰.۱	ضريب پرتوربيشن
$e_0{}^y$	m	۰.۰ <b>۰۳۲۶</b>	خروج از مرکزی اولیه
l	m	۲۵۰	طول کابل
r	mm	۱۳.۸∘	شعاع كابل

جدول ۱.۴: مشخصات کابل



شکل ۱.۴: جهت گیری اولیهی کابل *U* شکل در برابر جریان باد

ازآنجاکه  $\lambda^2 << 4\pi^2$  ،درنتیجه کابل به اولین نقطهی تقاطع خود نزدیک است. درنتیجه از توابع ویژهی زیر برای گسسته سازی میتوان استفاده کرد [۵۲] .  $v(s,t) = \sum_m f_{1m}(s)q_{1m}(t)$   $w(s,t) = \sum_m f_{2m}(s)q_{2m}(t)$  $\theta(s,t) = \sum_m f_{3m}(s)q_{3m}(t)$ 

برای ...,  $f_{1m}$  رابطهی (۵.۴) برقرار است و  $K_0$  از نرمالایز کردن  $f_{1m}$  به دست میآید.  $f_{1m} = K_0 \left( 1 - \tan\left(\frac{\gamma_m}{2}\right) \sin\left(\frac{\gamma_m s}{l}\right) - \cos\left(\frac{\gamma_m s}{l}\right) \right)$  (۵.۴)

:برای m = 2, 4, 6, ... داریم

$$f_{1m} = \sin\left(\frac{m\pi s}{l}\right) \tag{9.4}$$

همچنین برای تمامی مقادیر m ،  $f_{2m}$  و  $f_{3m}$  بهصورت زیر است.

$$f_{2m} = f_{3m} = \sin\left(\frac{m\pi s}{l}\right) \tag{Y.f}$$

اولین شکل مد برای محاسبات لحاظ می شود. تمام روابط (۱.۴) تا (۷.۴) برای حالت دو سر ثابت کابل صدق می کند. برای این که بتوان تأثیر سختی پایه یا نتهایی کابل را بر روی سیستم بررسی کرد، باید از طریق معادلات و شرایط مرزی خطی شده ی سیستم، توابع شکل مُد را برحسب فرکانس به دست آورد. برای این کار با توجه به [۶۴] به شیوه ی زیر عمل می کنیم:

$$c = \sqrt{\frac{T}{\rho A}} \tag{A.f}$$

$$\frac{\partial^2}{\partial t^2}v\left(s,t\right) - c^2\frac{\partial^2}{\partial s^2}v\left(s,t\right) = 0$$
(9.4)

$$Tv'(l) + K_1v(l) = 0$$
 (10.4)

$$v(s,t) = f_1(s) e^{i\omega_1 t}$$
(11.4)

با قرار دادن رابطهی (۱۱.۴) در رابطهی (۹.۴) رابطهی (۱۲.۴) به دست میآید.

$$\omega_1^2 f_1(s) + c^2 \frac{\mathrm{d}^2}{\mathrm{d}s^2} f_1(s) = 0 \qquad (17.f)$$

لذا:

$$f_1(s) = C_1 \sin\left(\frac{\omega_1 s}{c}\right) + C_2 \cos\left(\frac{\omega_1 s}{c}\right)$$
(17.4)

حال با اعمال شرط مرزي جابهجايي ابتداي كابل داريم:

$$f_1(0) = 0 \to C_2 = 0$$
 (14.4)

با توجه به رابطهی (۱۴.۴) شکل مُد به صورت تابعی از فرکانس به دست میآید:

$$f_1(s) = \sin\left(\frac{\omega_1 s}{c}\right) \tag{12.4}$$

رابطهی (۱۵.۴) یک رابطهی کلیدی است. با اعمال شرط مرزی انتهای کابل یعنی سختی پایه (رابطهی (۱۰.۴) )، داریم:

$$\frac{T\omega_1}{c}\cos\left(\frac{\omega_1\,l}{c}\right) + K_1\,\sin\left(\frac{\omega_1\,l}{c}\right) = 0 \tag{19.4}$$

رابطهی (۱۶.۴) مهمترین رابطهی این بخش است که یک رابطهی فرکانسی است و فرکانس را با توجه به سختی فنر پایه مشخص می کند. برای جهت عمود بر صفحهی کابل نیز میتوان به همین شیوه عمل کرد و داریم:

$$\frac{T\omega_2}{c}\cos\left(\frac{\omega_2 l}{c}\right) + K_2\sin\left(\frac{\omega_2 l}{c}\right) = 0$$
 (1Y.\*)

حال با داشتن سختیهای  $K_1$  و  $K_2$  در دو جهت عمودی و عمود بر صفحه میتوان فرکانسها را در دو جهت مشخص نمود و موقعیت آنها را نسبت به هم مشخص کرد که حل پرتوربیشن ما تحت تأثیر همین دو مقدار و موقعیت آنها نسبت به هم میباشد. نتایج در این فصل در دو حالت شکم کابل بررسی شده است. شکم کابل ۱.۳ متر و ۵.۶ متر میباشد. توابع ویژه ی مربوط به شکل مُدهای کابل در این دو حالت و با توجه به شرایط مرزی دو سر ثابت و پایه ی الاستیک در شکلهای (۲.۴) تا (۵.۴) آورده شده است.

سایر توابع ویژه شکل مُد در حالت پایه انتهایی الاستیک در جهت عمود بر صفحه و حالتهای دیگر از شکم کابل، مانند شکل (۵.۴) میباشد، فقط مقادیر  $K_i$  متفاوت است. با توجه به مشخصات آیرودینامیکی، ضرایب آیرودینامیکی این نوع مقطع بهصورت تجربی بهدستآمده است [۵۹] . در این پژوهش با توجه به شکل (۱.۴) ،  $\phi - = \gamma$  در پیکربندی مرجع در نظر گرفته شده است. چندجمله ای برازش شده با این داده های تجربی در رابطهی (۱۸.۴) و (۱۹.۴) آمده است و تغییرات آن با زاویه ی حمله در شکل (۶.۴) رسم شده است.

$$\overline{C_d(\gamma)} = 4.5712\,\gamma^3 + 1.3518\,\gamma^2 - 1.7591\,\gamma + 0.9874 \tag{1A.F}$$

$$\overline{C_{l}(\gamma)} = 8.483 \,\gamma^{3} + 3.3187 \,\gamma^{2} - 1.7491 \,\gamma + 0.3046$$
 (19.4)

زاویهی حمله خود تابعی از زاویهی دوران است. شکل (۲.۴) تغییرات زاویهی دوران را با سرعت باد نشان میدهد. همان طور که مشاهده می شود زاویهی حمله در ابتدا با شیب ملایم تری تغییر می کند؛ اما با بالا رفتن سرعت باد، تغییرات آن شدیدتر می شود.



(d = 1.3m)شکل ۲.۴: تابع ویژه ی مُد عمودی و عمود بر صفحه در حالت دو سر ثابت



(d = 5.6m)شکل ۳.۴: تابع ویژهی مُد عمودی در حالت دو سر ثابت (



(d = 5.6m)شکل ۴.۴: تابع ویژه یمد عمود بر صفحه در حالت دو سر ثابت



شکل ۵.۴: توابع ویژه ی مُد عمودی در حالت پایه ی انتهایی الاستیک در جهت عمودی (d = 1.3m)



شکل ۲.۴: تغییر زاویهی دوران با سرعت باد

#### ۲.۴ حل پایداری

بهمنظور بررسی پایداری سیستم کابل دو سر ثابت با شکم ۱.۳ متر که رزونانس ۱:۱ اتفاق میافتد، با قرار دادن  $\dot{\psi}_1 = \dot{\psi}_1 = 0$  در معادلات مدولاسیون فاز کاهش یافته  $\dot{u}_1 = \dot{\psi}_1 = 0$ تا (۲۶.۳) میتوان نقاط تعادل (دامنهی پایداری) سیستم را به دست آورد. شکل ( $\Lambda$ .۴) تغییرات دامنه  $a_1$  و  $a_2$  را با سرعت باد نشان می دهد که خروج از مرکزی سطح مقطع نیز لحاظ شده است. همان طور که قابل مشاهده است دامنه  $a_1$  و  $a_2$  ابتدا با افزایش سرعت باد افزایش و سپس کاهش می یابد. محدودهی پایداری سیستم نیز کاملاً در شکل واضح است. درواقع پاسخ پایدار در این شاخه قرارگرفته است:  $a_1(U)$  ,  $a_2(U)$  (۲) شاخهی البته این یاسخ منوط به سرعت باد است و بازهی به خصوصی از سرعت باد را شامل می شود. همان طور که قابل مشاهده است این پاسخ در بازه ی $U \leq 20.5m/s$  وجود دارد. در حالتی که U در این بازه نباشد پاسخ در شاخهی دیگری قرار می گیرد:  $a_1 = a_2 = 0$  (۱) شاخهی بهمنظور بررسی پایداری سیستم کابل دو سر ثابت با شکم ۵.۶ متر که رزونانس ۲:۱ اتفاق میافتد، نیز به شیوهی قبلی عمل میکنیم و با قرار دادن  $\dot{u}_2 = \dot{u}_2 = \dot{u}_2 = c$  در معادلات مدولاسیون\_فاز کاهشیافتهی (۳۱.۳) تا (۳۳.۳) میتوان دامنهی پایدار سیستم را به دست آورد. این بار پاسخ که در شکل (۹.۴) دیده می شود در شاخهی دیگری قرار می گیرد که به این شکل است:  $a_1(U)$  ,  $a_2 = 0$  ( $^{m}$ ) شاخه ی دامنهی  $a_1$  ابتدا با افزایش سرعت باد افزایش و سیس کاهش می ابد. این یاسخ نیز منوط به  $a_1$ سرعت باد است. این یاسخ در بازهی  $U \leq 13.8m/s$  وجود دارد. درصورتی که U در این بازه نباشد، پاسخ در شاخهی (۱) قرار می گیرد. همان طور که مشاهده می شود در حالت تشدید ۱:۱ حداکثر دامنه در حدود ۲.۵ متر است و در حالت تشدید ۲:۱ در حدود ۱.۵ متر است. حال تأثیر سختی پایه انتهایی را بر روی پاسخها بررسی میکنیم. برای این کار دو حالت مختلف شکم ۱.۳ متر و ۵.۶ متر را در نظر گرفته و این بار پایداری را همانند حالات قبلی و با قرار دادن (i = 3, 4, 5, 6) با قرار دادن  $\dot{a}_1 = \dot{a}_2 = \dot{\psi}_i = 0$  (i = 3, 4, 5, 6) با قرار دادن (۳۸.۳) تا (۴۰.۳) ، (۴۶.۳) تا (۴۹.۳) و (۵۳.۳) تا (۵۵.۳)، میتوان بررسی کرد و دامنهی یایدار سیستم را به دست آورد. لازم به ذکر است که فقط در حالت رزونانس ۱:۱ و ۱:۲ یاسخ در شاخهی ۱ و ۲ قرار می گیرد. در بقیهی حالتهای رزونانسی و غیر رزونانسی پاسخ در شاخهی ۱ و ۳ قرار می گیرد. شکل ۱۰.۴ تأثیر سختی راستای عمودی پایهی انتهایی کابل را بر روی پاسخ پایدار سیستم، در حالتی که شکم آن ۱.۳ متر است، نشان میدهد. همانطور که در شکل (۱۰.۴) قابل مشاهده



(d = 1.3m) ۱:۱ شکل ۸.۴: تغییرات دامنه با سرعت باد در حالت تشدید ۱:۱



(d = 5.6m) ۲:۱ شکل ۹.۴: تغییرات دامنه<br/>ی $a_1$  با سرعت باد در حالت تشدید ۹.۴



(d = 1.3m)شکل ۲۰.۴: تغییرات دامنه  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_1$  های مختلف

است، با افزایش سختی  $K_1$  دامنه  $a_1$  کاهش مییابد که ازلحاظ فیزیکی نیز کاملاً قابل توجیه است. زمانی که  $\infty \leftarrow K_1 \to K$  (کابل به حالت دو سر ثابت تبدیل می شود)، رزونانس ۱:۱ اتفاق می افتد و دامنه به صورت ناگهانی و برخلاف روند معمول افزایش مییابد.  $K_1$  بازه ی پایداری سیستم را نیز تحت تأثیر قرار می دهد. با افزایش  $K_1$  بازه ی پایداری نیز کاهش مییابد. در ضمن نمودارهایی که به صورت غیر بسته رسم شده اند، به این خاطر است که وارد ناحیه ی ناپایدار شده اند و ناحیه ی پایدار آن ها رسم شده است.

شکل (۱۱.۴) تأثیر سختی راستای عمود بر صفحه ی پایه ی انتهایی کابل را بر روی پاسخ پایدار سیستم، در حالتی که شکم کابل ۱.۳ متر است، نشان می دهد. همان طور که در شکل (۱.۴) قابل مشاهده است، تغییرات  $K_2$  ،دامنه و بازه ی پایداری سیستم را تغییر می دهد. با افزایش  $K_2$  این دو افزایش می بد. 0 –  $K_2$  یعنی که انتهای کابل در جهت عمود بر صفحه آزاد است و  $K_2$  این دو افزایش می بد. 0 –  $K_2$  یعنی که انتهای کابل در جهت عمود بر صفحه آزاد است و محد  $K_2 \to \infty$  ، تغییرات و مود بر صفحه ثابت است. زمانی که  $\infty \to K_2$  ، تغییرات به یک باره زیاد شده و این به خاطر این است که در این حالت کابل دچار تشدید ۱:۱ می شود. شکل (۱۲.۴) تأثیر سختی دو راستای عمودی و عمود بر صفحه ی پایه ی انتهایی کابل را بر روی پاسخ پایدار سیستم، در حالتی که شکم کابل ۱۳.۳ متر است، نشان می دهد. چون به ازای تمامی روی پاسخ پایدار سیستم، در حالتی که شکم کابل ۱۳.۳ متر است، نشان می دهد. چون به ازای تمامی این حالتها فرکانس عمودی و عمود بر صفحه برابر است. همان طور که قابل مشاهده است، با افزایش سختی، دامنه کاهش می بابد و محدوده ی پایداری از انتهای آن به صورت خیلی جزئی افزایش می بابد.



(d = 1.3m) شکل ۱۱.۴: تغییرات دامنه<br/>ی  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_2$  های مختلف



شکل ۱۲.۴: تغییرات دامنه<br/>ی  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_i$  های مختلف <br/>  $(d = 1.3m, K_1 = K_2)$ 



(d = 5.6m)شکل ۱۳.۴: تغییرات دامنه  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_1$  های مختلف

شکل (۱۳.۴) تأثیر سختی راستای عمودی پایهی انتهایی کابل را بر روی پاسخ پایدار سیستم، در حالتی که شکم کابل ۵.۶ متر است، نشان میدهد. شکل (۱۳.۴) را میتوان با شکل (۱۰.۴) مقایسه کرد. همانند شکل (۱۰.۴) با افزایش سختی  $K_1$  دامنه و بازهی پایداری کاهش میابد؛ ما چون خبری از رزونانس ۱:۱ در این حالت نیست، هنگامی که  $\infty \leftarrow K_1$  ،دامنه افزایش نمییابد و به روند کاهشی خود ادامه میدهد. درواقع وقتی که  $\infty \leftarrow K_1$  ،رزونانس ۲:۱ اتفاق میافتد که می بینیم تأثیر آن مانند رزونانس ۱:۱ بحرانی نیست. از مقایسهی این دو شکل نیز به این نتیجه می رسیم که هر چه شکم کابل کمتر و درواقع نیروی کشش کابل بیشتر باشد، در سختیهای بالا تغییر سختی  $K_1$  به یک اندازه، تأثیر بیشتری بر دامنه و حتی بازهی پایداری می گذارد. در مقادیر پایین سختی برعکس است.

شکل (۱۴.۴) تأثیر سختی راستای عمود بر صفحهی پایهی انتهایی کابل را بر روی پاسخ پایدار سیستم، در حالتی که شکم کابل ۵.۶ متر است، نشان میدهد. در شکل (۱۴.۴) با افزایش سختی  $K_2$  ،دامنه افزایش مییابد ولی بازهی پایداری تقریباً ثابت میماند. اگر شکل (۱۱.۴) را با شکل (۱۴.۴) مقایسه کنیم، می بینیم که با افزایش شکم کابل، تأثیر تغییر سختی  $K_2$  ،بر روی دامنه و بازهی پایداری کمتر است. همچنین در شکل (۱۴.۴) چون خبری از رزونانس ۱:۱ نیست، افزایش ناگهانی دامنه در آن برخلاف شکل (۱۱.۴) مشاهده نمی شود. شکل (۱۵.۴) تأثیر سختی راستای عمودی و عمود بر صفحهی پایهی انتهایی کابل را بر روی پاسخ پایدار سیستم، در حالتی که شکم کابل ۵.۶ متر است، نشان میدهد. (۲۰



(d = 5.6m) شکل ۱۴.۴: تغییرات دامنه  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_2$  های مختلف



شکل ۱۵.۴: تغییرات دامنه<br/>ی  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_i$  های مختلف <br/>  $(d = 5.6m, K_1 = K_2)$ 



شکل ۱۶.۴: تغییرات دامنه<br/>ی  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_i$  های مختلف <br/>  $(d = 1.3m, K_1 \neq K_2)$ 

میشود، با افزایش سختی فنر پایه، دامنه و بازهی پایداری کاهش مییابد. اگر شکل (۱۵.۴) با شکل (۱۲.۴) مقایسه شود، به این نتیجه میرسیم که تغییرات  $K_i$  در حالتی که  $K_2$  حالتی که  $K_1 = K_2$ ،هنگامی که شکم کابل بزرگتر است، تأثیر بیشتری بر روی دامنه و بازهی پایداری میگذارد. شکل (۱۶.۴) تأثیر سختی راستای عمودی و عمود بر صفحهی پایهی انتهای کابل را در حالتی که شکم کابل ۱۳ متر است، نشان میدهد.  $(K_1 \neq K_2)$ 

شکل (۱۷.۴) تأثیر سختی راستای عمودی و عمود بر صفحهی پایهی انتهای کابل را در حالتی که شکم کابل ۵.۶ متر است، نشان میدهد.  $(K_1 \neq K_2)$ 

با توجه به شکلهای (۱۶.۴) و (۱۷.۴) به این نتیجه میرسیم که با افزایش سختی تکیهگاه در راستای عمودی و کاهش سختی در جهت عمود بر صفحه، دامنه کاهش مییابد و معمولاً طول بازهی پایداری با کاهش دامنه، کاهش مییابد.

شکل (۱۸.۴) حالتهای مختلف رزونانسی را در حالتی که شکم کابل ۱.۳ متر است، نشان میدهد. شکل (۱۹.۴) حالتهای مختلف رزونانسی را در حالتی که شکم کابل ۵.۶ متر است، نشان میدهد.

همانطور که در شکل (۱۸.۴) و (۱۹.۴) قابلمشاهده است، ماکزیمم دامنهی پایدار از بین حالتهای مختلف رزونانسی در حالتی که شکم کابل ۱.۳ متر است، در حالت رزونانس ۱:۲ اتفاق میافتد و مینیمم دامنه در حالت رزونانس ۲:۱ اتفاق میافتد. ماکزیمم دامنهی پایدار از بین حالتهای مختلف رزونانسی در حالتی که شکم کابل ۵.۶ متر است، در حالت رزونانس



شکل ۱۷.۴: تغییرات دامنه<br/>ی  $a_1$  با سرعت باد به ازای  $K_i$  های مختلف <br/>  $(d = 5.6m, K_1 \neq K_2)$ 



(d = 1.3m)شکل ۱۸.۴: حالتهای مختلف رزونانسی در حالت (



(d = 5.6m) شکل ۱۹.۴: حالتهای مختلف رزونانسی در حالت (d = 5.6m

۱:۱ اتفاق میافتد و مینیمم دامنه در حالت رزونانس ۳:۱ اتفاق میافتد.

## ۳.۴ شبیهسازی عددی و اعتبارسنجی نتایج

به منظور بررسی نتایج به دست آمده و اطلاع از صحت آن، معادلات (۲.۳) و (۳.۳) شبیه سازی عددی شده اند و با روش رانج کوتا <sup>۱</sup> به صورت عددی حل شده اند. مقادیر اولیه <sup>۲</sup> نیز به این صورت وارد شده است:

$$q_1(0) = q_2(0) = 0.05$$
 ,  $q_1'(0) = q_2'(0) = 0.01$ 

حال می شود صحت هرکدام از نمودارهای شکلهای قبلی را در سرعتی خاص بررسی کرد. بهعنوان مثال در شکل (۸.۴) سرعت باد را ۸ متر بر ثانیه در نظر گرفته و شبیه سازی عددی انجام شده است. نتیجه شبیه سازی در شکل (۲۰.۴) آمده است. از مقایسه ی شکل (۸.۴) با شکل (۲۰.۴) ،درستی پاسخ در سرعت موردنظر اثبات می شود، با این تفاوت که نتایج شبیه سازی عددی یک دهم نتایج پرتوربیشن است و این به خاطر این است که  $\varepsilon = 0.1$ شده است.

حال برای بررسی بیش تر یک نقطه (یک سرعت) از شکل (۹.۴) شبیه سازی شده است. سرعت

<sup>\</sup>Runge Kutta

<sup>7</sup>Initial Value



شکل ۲۰.۴: دامنه<br/>ی  $q_1$  و  $q_2$  برحسب زمان در حالت دو سر ثابت <br/> (U = 8m/s, d = 1.3m)



(U = 9m/s, d = 5.6m)شکل ۲۱.۴: دامنه  $q_1$  برحسب زمان در حالت دو سر ثابت ( $q_1$ 

۹ متر بر ثانیه فرض می شود. شکل (۲۱.۴) نتیجه ی این شبیه سازی را نشان می دهد. با مقایسه ی شکل (۲۱.۴) با شکل (۹.۴) می توان به صحت نتایج به دست آمده پی برد. تا به اینجا حالت دو سر ثابت کابل بررسی شده است. برای اطمینان از تمامی نتایج شرایط سختی پایه انتهایی کابل باید بررسی شود. یک نقطه از شکل (۱۶.۴) بررسی شده است. سرعت سختی پایه انتهایی کابل باید بررسی شود. یک نقطه از شکل (۱۶.۴) بررسی شده است. سرعت سختی پایه انتهایی کابل باید بررسی شود. یک نقطه از شکل (۱۶.۴) بررسی شده است. سرعت باد ۸ متر بر ثانیه، M/m متر از ۲۱.۴) آمده است. در شکل (۱۶.۴) بررسی شده است. سرعت نتیجه ی این شبیه سازی در شکل (۲۱.۴) آمده است. در شکل (۱۶.۴) یک نقطه از رزونانس باد ۸ متر بر ثانیه، M/m معنازی در شکل (۲۰.۴) آمده است. در شکل (۱۸.۴) یک نقطه از رزونانس نتیجه ی این شبیه سازی در شکل (۲۲.۴) آمده است. در شکل (۱۸.۴) حالتی را بررسی کردیم که سرعت باد ۱۰ متر بر ثانیه و شکم کابل ۱۹.۴ متر فرض شده است. نتیجه ی این شبیه سازی در شکل (۲۴.۴) آمده است. در شکل (۱۸.۴) حالتی را بررسی کردیم که سرعت باد ۱۰ متر بر ثانیه و شکم کابل ۱۹.۴ متر فرض شده است. نتیجه ی این شبیه سازی در شکل (۲۴.۴) آمده است. در شکل (۱۹۰۴) حالتی را بررسی کردیم که سرعت باد ۱۰ متر بر ثانیه و شکم کابل ۱۹.۴) حالتی را برسی کردیم نتیجه ی این شبیه سازی در شکل (۲۴.۴) آمده است. در شکل (۱۹۰۴) حالتی برسی شده است. نتیجه ی این نتیجه ی این شبیه سازی در شکل (۲۴.۴) مال ۱۹.۶ می است. نتیجه ی این شبیه سازی در شکل (۲۵.۴) با نتایج شبیه سازی در شکل (۲۵.۴) آمده است. در شکل های (۲۰۴) تا (۲۵.۴) با نتایج شبیه سازی در شکل (۲۵.۴) آمده است. در می کابل ۱۹.۶) تا را تکیه گاه الاستیک شبیه سازی در شکل (۲۵.۴) آمده است. در ستای عددی در حالت تکیه گاه الاستیک می می می می می می در حالت دی می می می می می می می در ساند. در می در حالت دی می می باین در ستان می در سازی در می در را به جواب درست بر ساند.

برای بررسی نتایج حل عددی در خارج از بازهای که  $a_1$  دامنه یپایدار غیر صفر دارد و آن را در شکل های قبل برای حالتهای مختلف به دست آوردیم، به عنوان مثال در شکل (۱۶.۴) سرعت باد ۱۵ متر بر ثانیه در نظر گرفته شده  $(K_1 = 2KN/m, K_2 = 6KN/m)$  و نتایج شبیه سازی عددی در شکل های (۲۶.۴) و (۲۶.۴) آورده شده است.


 $K_2 = 1KN/m$  و  $K_1 = 200N/m$  و  $K_1 = 200N/m$  و  $K_1 = 1KN/m$  و  $V_1 = 1KN/m$  (U = 8m/s, d = 1.3m)



(U = 10m/s, d = 1.3m) ۱:۲ شکل ۲۳.۴ دامنه<br/>ی  $q_1$ بر حسب زمان در حالت رزونانس ۲۳.



 $K_2 = 500 N/m$  و  $K_1 = 50 N/m$  (U = 10 m/s, d = 5.6 m)



 $K_2 \rightarrow \infty$  و  $K_1 = 50 N/m$  شکل ۲۵.۴ و  $K_1 = 50 N/m$  و  $K_1 = 50 N/m$  (U = 5m/s, d = 5.6m)



 $K_2 = 6KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $K_1 = 1.3m$ 



 $K_2 = 6KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $M_2 = 6KN/m$  (U = 15m/s, d = 1.3m)



 $K_2 = 6KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $K_1 = 2KN/m$  و  $M_2 = 0$ 

(۲۷.۴) قابل مشاهده است، اگر سرعت باد در محدودهی ایجاد دامنهی پایدار غیر صفر نباشد، دامنهی پایدار سیستم صفر است. یعنی با گذشت زمان حدود ۱۰۰۰ ثانیه  $a_1 = a_2 = 0$  می شود که همان پاسخ شاخهی (۳) است.

برای بررسی دامنه ی $_{22}$  در حالاتی که صفر در نظر گرفته شده تا بتوانیم معادلات مدولاسیون – فاز کاهش یافته را حل کنیم، در شکل (۱۶.۴) سرعت باد ۱۰ متر بر ثانیه در نظر گرفته شده فاز کاهش یافته را حل کنیم، در شکل (۱۶.۴) سرعت باد ۱۰ متر بر ثانیه در نظر گرفته شده همان طور که در شکل (۲۸.۴) قابل ملاحظه است دامنه ی پایدار  $_{23}$  در واقع صفر نیست ولی مقدار آن در مقایسه با  $_{13}$  قابل ملاحظه است. لازم به ذکر است که مقدار دامنه ی  $_{23}$  در سایر حالتها همین مقدار و یا کمتر می باشد (به جز حالت تشدید ۱:۱ و ۱:۲). در واقع اگر دامنه ی  $_{23}$  در مقایسه با  $_{13}$  قابل ملاحظه است. لازم به ذکر است که مقدار دامنه ی  $_{23}$  در سایر حالتها همین مقدار و یا کمتر می باشد (به جز حالت تشدید ۱:۱ و ۱:۲). در واقع اگر دامنه ی  $_{23}$  در مقایسه با  $_{23}$  در مقایسه با می دانان در مقایسه با

شکل (۲۹.۴) نمونهی دیگری از شبیهسازی عددی دامنهی  $a_2$  است، که در واقع شکل (۱۱.۴) در حالتی که  $0 \to K_2 \to 0$  و سرعت باد ۱۰ متر بر ثانیه است، شبیهسازی عددی شدهاست. باز هم مشاهده می شود که دامنه  $a_2$  صفر نیست و مقداری پایدار دارد. اما مقدار آن در مقایسه با  $a_1$  کوچک است.

در شکلهای ( $* \circ . *$ ) و ( $* \circ . *$ ) تغییرات دامنه  $q_1$  برحسب  $K_i$  رسم شده است. این نمودارها



 $K_2 \rightarrow 0$  و  $K_1 \rightarrow \infty$  شکل ۲۹.۴ دامنهی  $q_2$  برحسب زمان در حالت (U = 10m/s, d = 1.3m)

نیز با روش عددی بهدستآمده است. همانطور که در شکلهای (۳۰.۴) و (۳۱.۴) قابلمشاهده است، تأثیر تغییرات سختی فنر پایهی انتهایی کابل، بر روی دامنه، در جهت عمودی بیشتر از جهت عمود بر صفحه است. همچنین تمام خطوط این دو نمودار در نهایت به یک دامنه همگرا میشود. همانطور که مشاهده میشود تأثیر سختی پایه بر روی دامنه در حالتی که شکم کابل کمتر است، خود را بیشتر نشان میدهد و خطوط در سختی بالاتری همگرا میشود.



 $(U = 8.2m/s, d = 1.3m) K_i$  شکل ۲۰.۴: دامنه<br/>ی  $q_1$  برحسب  $q_2$ 



 $(U = 8.2m/s, d = 5.6m) K_i$  شکل ۳۱.۴ دامنهی  $q_1$  برحسب با ۳۱.۴

# فصل

# نتيجهگيرى

# ۱.۵ نتیجهگیری

نتایج ارائهشده در فصل چهارم نشان میدهد که در نظر گرفتن سختی پایهی انتهایی کابل در دو جهت عمودی و عمود بر صفحه، هم بر روی دامنه و هم بر روی بازهی پایداری سیستم تأثیر میگذارد. همچنین این امر باعث این میشود که حالتهای مختلف روزنانسی و حالت بدون رزونانس در سیستم مشاهده شود. تأثیر سختی فنر پایه به این صورت است که در سختیهای پایین، تغییر سختی بر روی فرکانس و پاسخ سیستم تأثیر نسبتاً زیادی دارد؛ اما هر چه سختی فنر پایه بیشتر میشود، تأثیر تغییر آن بر روی فرکانس و پاسخ سیستم کمتر است. از بین تمامی حالات رزونانس و بدون رزونانس مطالعه شده فقط دو حالت است که در آن دامنهی عمود بر صفحه قابل چشمپوشی نیست و آنهم رزونانس ۱:۱ و ۱:۲ است؛ که باز در حالت تشدید داخلی ۱:۲ دامنهی جهت عمود بر صفحه خیلی نسبت به دامنهی عمودی کمتر است. در بقیهی حالات می توان گفت فقط دامنهی عمودی وجود دارد.

از دو جهت بررسی شده برای راستای قرار گرفتن فنر پایه، هر چه در جهت عمودی سختی فنر بیش تر باشد، دامنه یایدار کمتر است و هر چه در جهت عمود بر صفحه سختی فنر بیش تر باشد، دامنه ی پایدار بیش تر است(شکم کابل ثابت). در واقع منظور از دامنه ی پایدار، دامنه ی پایدار عمودی یا همان  $a_1$ 

تغییر سختی فنر پایه تغییراتی بر روی دامنه و بازهی پایداری ایجاد می کند، اما حالت روزنانسی

۱:۱ این تغییرات را شدیدتر و گاهی برعکس میکند؛ طوری که دور از انتظار به نظر میرسد. معمولاً با افزایش دامنه در حالتهای مختلف بازهی پایداری نیز افزایش مییابد. بحرانیترین دامنهها متعلق به حالتهای روزنانس ۱:۲ و ۱:۱ است. شکم کابل نیز بر روی پاسخ سیستم تأثیر دارد که در حالات مختلف متفاوت است و در فصل چهارم بررسی شد. نتایج شبیهسازی عددی نیز نتایج حل پرتوربیشن را با یک ضریب ع تصدیق میکند.

# ۲.۵ پیشنهادها

پیشنهاد می شود تحقیق حاضر در آینده در زمینههای زیر انجام شود.

- اثرات جریان آشفته بر روی کابل بررسی شود که باید مدلسازی آیرودینامیکی تغییر
  کند.
  - تأثیر سختی پایه انتهایی کابل در جهت مماسی بررسی شود.
- تأثیر جرم متمرکز در انتهای کابل به همراه سختی پایه انتهایی در سه جهت عمودی، مماسی و عمود بر صفحه بررسی شود.
  - تأثیر NES عمودی و پیچشی به صورت همزمان بر روی کابل بررسی شود.

# **۱.۱** ضرایب آیرودینامیکی

$$\beta_1 = -\frac{\int_0^l \left[\rho A e_y \omega_1^2 f_1 - \kappa M_3 f_1'\right] \, ds}{\int_0^l \left[-\kappa^2 E I_1 f_3 + G J f_3''\right] \, ds}$$

$$\beta_2 = -\frac{\int_0^l \left[ (EI_1 + GJ)\kappa f_2'' - M_2 f_2'' - \rho A e_x \omega_2^2 f_2 \right] ds}{\int_0^l \left[ -\kappa^2 E I_1 f_3 + GJ f_3'' \right] ds}$$

$$m_{31} = \frac{\tau_1}{U} \int_0^l \left[ f_1 \left[ -\frac{1}{2} a a_{2,3} \left( \sin\left(\phi\right) \right)^3 + \frac{1}{2} \cos\left(\phi\right) \left( -2 a a_{2,2} + a a_{1,3} \right) \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 \right. \\ \left. + a a_{1,2} \left( \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 + 1 \right) \sin\left(\phi\right) + \cos\left(\phi\right) a a_{1,1} \right] k f_2^2 f_3 \beta_1 \right] ds$$

$$m_{13} = \frac{\tau_1}{U} \int_0^l \left[ k f_1^2 \left[ -\left(\cos\left(\phi\right)\right)^3 a a_{1,1} - \sin\left(\phi\right) \left(a a_{1,2} - a a_{2,1}\right) \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 \right. \\ \left. + \left( \left(a a_{2,2} + a a_{1,1}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 - a a_{1,1} - a a_{2,0}\right) \cos\left(\phi\right) \right. \\ \left. - \sin\left(\phi\right) \left( \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 a a_{2,1} - a a_{1,0} + a a_{2,1}\right) \right] f_2 \right] ds$$

$$m_{32} = -\frac{\tau_1}{2U} \int_0^l \left[ f_2^2 [aa_{2,3} \left(\sin\left(\phi\right)\right)^3 - \cos\left(\phi\right) \left(aa_{1,3} - 2 aa_{2,2}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 + \left(-2 \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 aa_{1,2} - 2 aa_{1,2}\right) \sin\left(\phi\right) - 2 \cos\left(\phi\right) aa_{1,1} \right] k f_1 \beta_2 f_3 \right] ds$$

$$m_{25} = \tau_1 \int_0^l \left[\frac{1}{2} k[-aa_{2,3} (\sin(\phi))^2 + (aa_{1,3} - aa_{2,2}) \cos(\phi) \sin(\phi) + (\cos(\phi))^2 aa_{1,2} + aa_{1,2}]f_1(x) \beta_1^2 f_3^2 f_2\right] ds$$

$$m_{27} = \tau_1 \int_0^l \left[\frac{1}{2} f_2 k[(\cos(\phi))^2 a a_{1,2} + \sin(\phi) (a a_{1,3} - a a_{2,2}) \cos(\phi) - a a_{2,3} (\sin(\phi))^2 + a a_{1,2} \beta_2^2 f_1 f_3^2\right] ds$$

$$m_{11} = \tau_1 \int_0^l \left[ -f_2 \beta_1 k f_3 \left[ (\cos(\phi))^2 a a_{1,1} + \sin(\phi) (a a_{1,2} - a a_{2,1}) \cos(\phi) - (\sin(\phi))^2 a a_{2,2} + a a_{1,1} \right] f_1 \right] ds$$

$$m_{12} = \tau_1 \int_0^l \left[ -\left[ (\cos(\phi))^2 a a_{1,1} + \sin(\phi) (a a_{1,2} - a a_{2,1}) \cos(\phi) - (\sin(\phi))^2 a a_{2,2} + a a_{1,1} \right] \beta_2 k f_2 f_3 f_1 \right] ds$$

$$m_8 = \tau_1 \int_0^l \left[ k \left[ (\sin(\phi))^2 a a_{2,1} - \sin(\phi) (a a_{1,1} + a a_{2,2}) \cos(\phi) + (\cos(\phi))^2 a a_{1,2} + a a_{2,1} \right] f_1^2 \beta_1 f_3 \right] ds$$

$$m_{9} = \tau_{1} \int_{0}^{l} \left[ f_{1}^{2} \beta_{2} f_{3}(x) k[(\sin(\phi))^{2} a a_{2,1} - \sin(\phi) (a a_{1,1} + a a_{2,2}) \cos(\phi) + (\cos(\phi))^{2} a a_{1,2} + a a_{2,1}] \right] ds$$

$$m_{19} = \tau_1 \int_0^l \left[ -\frac{1}{2} \left[ (\sin(\phi))^2 a a_{2,2} - \sin(\phi) \left( a a_{1,2} + a a_{2,3} \right) \cos(\phi) + a a_{1,3} \left( \cos(\phi) \right)^2 + a a_{2,2} \right] f_1^2 f_3^2 \beta_1^2 k ds$$

$$m_{21} = \tau_1 \int_0^l \left[ -\frac{1}{2} f_3^2 k [(\sin(\phi))^2 a a_{2,2} - \sin(\phi) (a a_{1,2} + a a_{2,3}) \cos(\phi) + a a_{1,3} (\cos(\phi))^2 + a a_{2,2} ] f_1^2 \beta_2^2 \right] ds$$

$$m_{22} = -\frac{\tau_1}{2U} \int_0^l \left[\beta_1 k \left[-aa_{1,3} \left(\cos\left(\phi\right)\right)^3 + \sin\left(\phi\right) \left(aa_{2,3} + 2\,aa_{1,2}\right) \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 + \left(-2\,\left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 aa_{2,2} - 2\,aa_{2,2}\right) \cos\left(\phi\right) + 2\,\sin\left(\phi\right) aa_{2,1}\right] f_1^3 f_3\right] \, ds$$

$$m_{30} = -\frac{\tau_1}{2U^2} \int_0^l \left[ \left[ -\left(\cos\left(\phi\right)\right)^4 aa_{1,2} - \sin\left(\phi\right)\left(aa_{1,3} - aa_{2,2}\right)\left(\cos\left(\phi\right)\right)^3 \right. \\ \left. + \left(\left(aa_{2,3} + 2 aa_{1,2}\right)\left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 - aa_{1,2} - 2 aa_{2,1}\right)\left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 \right. \\ \left. - 2 \sin\left(\phi\right)\left(\left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 aa_{2,2} - aa_{1,1} + aa_{2,2}\right)\cos\left(\phi\right) \right. \\ \left. + 2 \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 aa_{2,1}\right] k f_1^{-3} f_2 \right] ds$$

$$m_{23} = -\frac{\tau_1}{2U} \int_0^l \left[ f_1^{\ 3}k \left[ -aa_{1,3} \left( \cos\left(\phi\right) \right)^3 + \sin\left(\phi\right) \left( aa_{2,3} + 2\,aa_{1,2} \right) \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 \right. \\ \left. + \left( -2\,\left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 aa_{2,2} - 2\,aa_{2,2} \right) \cos\left(\phi\right) + 2\,\sin\left(\phi\right) \,aa_{2,1} \right] f_3\beta_2 \right] \, ds$$

$$m_{33} = \frac{\tau_1}{2U^2} \int_0^l \left[ kf_2^2 f_1^2 \left[ -\left(\sin\left(\phi\right)\right)^4 aa_{2,2} + \cos\left(\phi\right) \left(aa_{2,3} + aa_{1,2}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^3 \right. \\ \left. + \left( \left(-aa_{1,3} + 2 aa_{2,2}\right) \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 + 2 aa_{1,1} - aa_{2,2}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 \right. \\ \left. - 2 \cos\left(\phi\right) \left( \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 aa_{1,2} + aa_{1,2} + aa_{2,1}\right) \sin\left(\phi\right) - 2 \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 aa_{1,1} \right] ds$$

$$m_6 = \tau_1 \int_0^l \left[ -f_1 U f_3^2 k \beta_1 \beta_2 [\cos(\phi) \ aa_{1,2} - \sin(\phi) \ aa_{2,2}] \right] ds$$

$$m_{16} = \tau_1 \int_0^l \left[\frac{1}{2} f_1 k f_3^3 \beta_1^2 \beta_2 U[aa_{1,3}\cos(\phi) - aa_{2,3}\sin(\phi)]\right] ds$$

$$m_{5} = -\frac{\tau_{1}}{2l} \int_{0}^{l} \left[ \left[ -EA \kappa \left( \int_{0}^{l} f_{1}'^{2} ds \right) + 2 EA f_{1}'' \kappa \left( \int_{0}^{l} f_{1} ds \right) \right. \\ \left. + U f_{3}^{2} k l \beta_{1}^{2} \left( \cos \left( \phi \right) a a_{1,2} - \sin \left( \phi \right) a a_{2,2} \right) \right] f_{1} \right] ds$$

$$m_{15} = \frac{\tau_1}{6l} \int_0^l \left[ \left[ 3 EA f_1'' \int_0^l f_1'^2 ds + U f_3^3 k l \beta_1^3 \left( \cos\left(\phi\right) a a_{1,3} - \sin\left(\phi\right) a a_{2,3} \right) \right] f_1 \right] ds$$

$$m_{20} = \tau_1 \int_0^l \left[ -\left[ (\sin(\phi))^2 a a_{2,2} - \sin(\phi) (a a_{1,2} + a a_{2,3}) \cos(\phi) + (\cos(\phi))^2 a a_{1,3} + a a_{2,2} \right] \beta_2 f_3^2 B_1 f_1^2 k \right] ds$$

$$m_{26} = \tau_1 \int_0^l \left[ f_2 \beta_2 \beta_1 f_3^2 \left[ (\cos(\phi))^2 a a_{1,2} + \sin(\phi) (a a_{1,3} - a a_{2,2}) \cos(\phi) - (\sin(\phi))^2 a a_{2,3} + a a_{1,2} \right] k f_1 \right] ds$$

$$m_{28} = \frac{\tau_1}{U} \int_0^l \left[ f_1^2 f_2 \left[ -\left(\cos\left(\phi\right)\right)^3 a a_{1,2} + \sin\left(\phi\right) \left(a a_{2,2} - a a_{1,3}\right) \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 \right. \\ \left. + \left( \left(a a_{2,3} + a a_{1,2}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 - a a_{1,2} - a a_{2,1}\right) \cos\left(\phi\right) \right. \\ \left. - \sin\left(\phi\right) \left(a a_{2,2} \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 + a a_{2,2} - a a_{1,1}\right) \right] \beta_1 k f_3 \right] ds$$

$$m_{1} = \tau_{1} \int_{0}^{l} \left[ -f_{1}^{2} \left[ (\cos(\phi))^{2} a a_{1,1} k - k \sin(\phi) (a a_{1,0} + a a_{2,1}) \cos(\phi) \right. \right. \\ \left. + (\sin(\phi))^{2} a a_{2,0} k + 2 \rho A (\zeta) \omega_{1} + k a a_{2,0} \right] ds$$

$$m_2 = k\tau_1 \int_0^l \left[ f_1 f_2 \left[ (aa_{1,1} - aa_{2,0}) \cos(\phi) \sin(\phi) + (aa_{1,0} + aa_{2,1}) \left( \cos(\phi) \right)^2 + aa_{1,0} - aa_{2,1} \right] \right] ds$$

$$m_7 = \frac{\tau_1}{2l} \int_0^l \left[ f_1 [UklB_2^2 (aa_{2,2}\sin(\phi) - aa_{1,2}\cos(\phi)) f_3^2 + EA\kappa \left( \int_0^l f_2^{\prime 2} ds \right) \right] ds$$

$$m_4 = \tau_1 \int_0^l \left[ f_1 U k \beta_2 f_3 [\cos(\phi) \ aa_{1,1} - \sin(\phi) \ aa_{2,1}] \right] ds$$

$$m_{18} = \tau_1 \int_0^l \left[ f_1 k f_3{}^3 \beta_2{}^3 U[aa_{1,3}\cos(\phi) - aa_{2,3}\sin(\phi)] \right] ds$$

$$m_{14} = -\frac{\tau_1}{U} \int_0^l \left[ f_1 \left[ -\frac{1}{2} aa_{2,2} \left( \sin(\phi) \right)^3 + \frac{1}{2} \cos(\phi) \left( aa_{1,2} - 2 aa_{2,1} \right) \left( \sin(\phi) \right)^2 \right. \\ \left. + aa_{1,1} \left( \left( \cos(\phi) \right)^2 + 1 \right) \sin(\phi) + \cos(\phi) aa_{1,0} \left[ f_2^2 k \right] ds$$

$$m_{34} = \frac{\tau_1}{2U^2} \int_0^l \left[ \left[ -\frac{1}{3} aa_{2,3} \left( \sin\left(\phi\right) \right)^3 + \frac{1}{3} \cos\left(\phi\right) \left( aa_{1,3} - 3 aa_{2,2} \right) \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 \right. \\ \left. + aa_{1,2} \left( \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 + 1 \right) \sin\left(\phi\right) + 2 \cos\left(\phi\right) aa_{1,1} \right] f_1 f_2^3 \sin\left(\phi\right) k \right] \, ds$$

$$m_{10} = -\frac{\tau_1}{2U} \int_0^l \left[ k \left[ aa_{1,2} \left( \cos\left(\phi\right) \right)^3 - 2 \left( aa_{1,1} + \frac{1}{2} aa_{2,2} \right) \sin\left(\phi\right) \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 \right. \\ \left. + \left( 2 \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 aa_{2,1} + 2 aa_{2,1} \right) \cos\left(\phi\right) - 2 \sin\left(\phi\right) aa_{2,0} \right] f_1^{3} \right] ds$$

$$m_{24} = -\frac{\tau_1}{6U^2} \int_0^l \left[ \left[ aa_{1,3} \left( \cos\left(\phi\right) \right)^3 - 3\,\sin\left(\phi\right) \left( aa_{1,2} + \frac{1}{3}\,aa_{2,3} \right) \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 + \left( 3\,aa_{2,2} \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 + 3\,aa_{2,2} \right) \cos\left(\phi\right) - 6\,aa_{2,1}\sin\left(\phi\right) \right] f_1^4 \cos\left(\phi\right) k \right] \, ds$$

$$n_{33} = \frac{\tau_2}{2U^2} \int_0^l \left[ k f_1 f_2^{\ 3} \left[ -\left(\sin\left(\phi\right)\right)^4 a a_{1,2} + \cos\left(\phi\right) \left(a a_{1,3} - a a_{2,2}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^3 \right. \\ \left. + \left( \left(a a_{2,3} + 2 a a_{1,2}\right) \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 - a a_{1,2} - 2 a a_{2,1}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 \right. \\ \left. + 2 \cos\left(\phi\right) \left( \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 a a_{2,2} - a a_{1,1} + a a_{2,2}\right) \sin\left(\phi\right) + 2 \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 a a_{2,1} \right] ds$$

$$n_{25} = \tau_2 \int_0^l \left[ -\frac{1}{2} f_2^2 [(\cos(\phi))^2 a a_{2,2} + \sin(\phi) (a a_{1,2} + a a_{2,3}) \cos(\phi) + a a_{1,3} (\sin(\phi))^2 + a a_{2,2} ] k f_3^2 \beta_1^2 \right] ds$$

$$n_{23} = -\frac{\tau_2}{2U} \int_0^l \left[ \left[ aa_{2,3} \left( \cos\left(\phi\right) \right)^3 + \sin\left(\phi\right) \left( aa_{1,3} - 2 aa_{2,2} \right) \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 + \left( -2 \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 aa_{1,2} - 2 aa_{1,2} \right) \cos\left(\phi\right) + 2 \sin\left(\phi\right) aa_{1,1} \right] \beta_2 f_3 k f_1^2 f_2 \right] ds$$

$$n_{12} = \tau_2 \int_0^l \left[ f_2^2 \beta_2 [(\cos(\phi))^2 \, aa_{2,1} + \sin(\phi) \, (aa_{1,1} + aa_{2,2}) \cos(\phi) + (\sin(\phi))^2 \, aa_{1,2} + aa_{2,1}] k f_3 \right] \, ds$$

$$n_{32} = \frac{\tau_2}{U} \int_0^l \left[ k [aa_{1,3} (\sin(\phi))^3 + \cos(\phi) (aa_{2,3} + 2 aa_{1,2}) (\sin(\phi))^2 + \left( 2 (\cos(\phi))^2 aa_{2,2} + 2 aa_{2,2} \right) \sin(\phi) + 2 \cos(\phi) aa_{2,1} \right] f_3 f_2^{-3} \beta_2 \right] ds$$

$$n_{31} = -\frac{\tau_2}{2U} \int_0^l \left[ \left[ aa_{1,3} \left( \sin\left(\phi\right) \right)^3 + \cos\left(\phi\right) \left( aa_{2,3} + 2 aa_{1,2} \right) \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 + \left( 2 aa_{2,2} \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 + 2 aa_{2,2} \right) \sin\left(\phi\right) + 2 \cos\left(\phi\right) aa_{2,1} \right] f_3 k f_2^{-3} \beta_1 \right] ds$$

$$n_{30} = -\frac{\tau_2}{2U^2} \int_0^l \left[ k f_1^2 \left[ (\cos(\phi))^4 a a_{2,2} + \sin(\phi) (a a_{2,3} + a a_{1,2}) (\cos(\phi))^3 + (a a_{1,3} - 2 a a_{2,2}) (\sin(\phi))^2 - 2 a a_{1,1} + a a_{2,2} \right) (\cos(\phi))^2 - 2 \sin(\phi) \left( (\sin(\phi))^2 a a_{1,2} + a a_{1,2} + a a_{2,1} \right) \cos(\phi) + 2 (\sin(\phi))^2 a a_{1,1} \right] f_2^2 \right] ds$$

$$n_{13} = -\frac{\tau_2}{U} \int_0^l \left[ k \left[ (\cos(\phi))^3 a a_{2,1} + \sin(\phi) (a a_{2,2} + a a_{1,1}) (\cos(\phi))^2 + \left( (a a_{1,2} - a a_{2,1}) (\sin(\phi))^2 - a a_{1,0} + a a_{2,1} \right) \cos(\phi) - \sin(\phi) \left( (\sin(\phi))^2 a a_{1,1} + a a_{1,1} + a a_{2,0} \right) \right] f_1 f_2^2 \right] ds$$

$$n_{17} = \tau_2 \int_0^l \left[ -\frac{1}{2} f_2 k f_3^2 \beta_1 \beta_2^2 U[aa_{1,3}\sin(\phi) + aa_{2,3}\cos(\phi)] \right] ds$$

$$n_8 = \tau_2 \int_0^l \left[ -\beta_1 f_1 [(\cos(\phi))^2 a a_{2,2} + \sin(\phi) (a a_{1,2} - a a_{2,1}) \cos(\phi) - (\sin(\phi))^2 a a_{1,1} - a a_{1,1}] f_3 k f_2 \right] ds$$

$$n_{9} = \tau_{2} \int_{0}^{l} \left[ -f_{1}\beta_{2}kf_{2}f_{3}[(\cos(\phi))^{2} aa_{2,2} + \sin(\phi) (aa_{1,2} - aa_{2,1})\cos(\phi) - (\sin(\phi))^{2} aa_{1,1} - aa_{1,1}] \right] ds$$

$$n_{19} = \tau_2 \int_0^l \left[\frac{1}{2} k[aa_{2,3} \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 + \sin\left(\phi\right) \left(aa_{1,3} - aa_{2,2}\right) \cos\left(\phi\right) - \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 aa_{1,2} - aa_{1,2}\right] f_2 \beta_1^2 f_1 f_3^2\right] ds$$

$$n_{21} = \tau_2 \int_0^l \left[\frac{1}{2} f_1 f_2 \beta_2^2 [aa_{2,3} (\cos(\phi))^2 + \sin(\phi) (aa_{1,3} - aa_{2,2}) \cos(\phi) - (\sin(\phi))^2 aa_{1,2} - aa_{1,2}]kf_3^2\right] ds$$

$$n_{11} = \tau_2 \int_0^l \left[ \left[ (\cos(\phi))^2 a a_{2,1} + \sin(\phi) (a a_{1,1} + a a_{2,2}) \cos(\phi) + (\sin(\phi))^2 a a_{1,2} + a a_{2,1} \right] f_2^2 \beta_1 f_3 \right] ds$$

$$n_{34} = -\frac{\tau_2}{2U^2} \int_0^l \left[ f_2^4 \sin\left(\phi\right) k \left[\frac{1}{3} aa_{1,3} \left(\sin\left(\phi\right)\right)^3 + \cos\left(\phi\right) \left(aa_{1,2} + \frac{1}{3} aa_{2,3}\right) \left(\sin\left(\phi\right)\right)^2 + aa_{2,2} \left( \left(\cos\left(\phi\right)\right)^2 + 1 \right) \sin\left(\phi\right) + 2 \cos\left(\phi\right) aa_{2,1} \right] \right] ds$$

$$n_5 = \tau_2 \int_0^l \left[\frac{1}{2} f_2 k f_3^2 \beta_1^2 U[aa_{2,2}\cos(\phi) + aa_{1,2}\sin(\phi)]\right] ds$$

$$n_{24} = \frac{\tau_2}{6U^2} \int_0^l \left[ \left[ aa_{2,3} \left( \cos\left(\phi\right) \right)^3 + \sin\left(\phi\right) \left( aa_{1,3} - 3 aa_{2,2} \right) \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 + \left( -3 \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 aa_{1,2} - 3 aa_{1,2} \right) \cos\left(\phi\right) + 6 \sin\left(\phi\right) aa_{1,1} \right] f_2 k \cos\left(\phi\right) f_1^{3} \right] ds$$

$$n_{10} = \frac{\tau_2}{2U} \int_0^l \left[ f_2 k [aa_{2,2} \left( \cos\left(\phi\right) \right)^3 + \sin\left(\phi\right) \left( aa_{1,2} - 2 \, aa_{2,1} \right) \left( \cos\left(\phi\right) \right)^2 \right. \\ \left. + \left( -2 \, \left( \sin\left(\phi\right) \right)^2 \, aa_{1,1} - 2 \, aa_{1,1} \right) \cos\left(\phi\right) + 2 \, \sin\left(\phi\right) \, aa_{1,0} ] f_1^2 \right] \, ds$$

$$n_{14} = \frac{\tau_2}{U} \int_0^l \left[ f_2^3 \left[ \frac{1}{2} a a_{1,2} \left( \sin(\phi) \right)^3 + \cos(\phi) \left( \frac{1}{2} a a_{2,2} + a a_{1,1} \right) \left( \sin(\phi) \right)^2 \right. \\ \left. + a a_{2,1} \left( \left( \cos(\phi) \right)^2 + 1 \right) \sin(\phi) + \cos(\phi) a a_{2,0} \left[ k \right] ds \right]$$

$$n_{15} = \tau_2 \int_0^l \left[ -\frac{1}{6} f_2 k f_3^3 \beta_1^3 U[aa_{2,3}\cos(\phi) + aa_{1,3}\sin(\phi)] \right] ds$$

$$n_3 = \tau_2 \int_0^l \left[ -f_2 U k \beta_1 f_3 [\cos(\phi) \ aa_{2,1} + \sin(\phi) \ aa_{1,1}] \right] ds$$

$$n_{16} = \frac{\tau_2}{-2l} \int_0^l \left[ \left[ -EAf_2'' \left( \int_0^l {f_1'}^2 ds \right) + Uf_3^3 k l \beta_1^2 \beta_2 \left( aa_{2,3} \cos\left(\phi\right) + \sin\left(\phi\right) aa_{1,3} \right) \right] f_2 \right] ds$$

$$n_{6} = \frac{\tau_{2}}{l} \int_{0}^{l} \left[ f_{2} \left[ -EA\kappa f_{2}^{''} \left( \int_{0}^{l} f_{1} \, ds \right) + U f_{3}^{2} k l \beta_{1} \beta_{2} \left( aa_{2,2} \cos\left(\phi\right) + \sin\left(\phi\right) \, aa_{1,2} \right) \right] \right] \, ds$$

$$n_7 = \tau_2 \int_0^l \left[\frac{1}{2} f_2 k f_3^2 \beta_2^2 U[aa_{2,2}\cos(\phi) + aa_{1,2}\sin(\phi)]\right] ds$$

$$n_{20} = \tau_2 \int_0^l \left[ f_1 k f_3^2 \left[ (\cos(\phi))^2 a a_{2,3} + \sin(\phi) (a a_{1,3} - a a_{2,2}) \cos(\phi) - (\sin(\phi))^2 a a_{1,2} - a a_{1,2} \right] \beta_1 \beta_2 f_2 \right] ds$$

$$n_{2} = \tau_{2} \int_{0}^{l} \left[ -\left[ (\cos(\phi))^{2} a a_{2,0} k + k \sin(\phi) (a a_{1,0} + a a_{2,1}) \cos(\phi) + (\sin(\phi))^{2} a a_{1,1} k + 2 \rho A(\zeta) \omega_{2} + k a a_{2,0} \right] f_{2}^{2} \right] ds$$

$$n_{29} = \frac{\tau_2}{U} \int_0^l \left[ f_1 \left[ (\cos(\phi))^3 a a_{2,2} + \sin(\phi) (a a_{2,3} + a a_{1,2}) (\cos(\phi))^2 + \left( (-a a_{2,2} + a a_{1,3}) (\sin(\phi))^2 + a a_{2,2} - a a_{1,1} \right) \cos(\phi) - \sin(\phi) \left( (\sin(\phi))^2 a a_{1,2} + a a_{1,2} + a a_{2,1} \right) \right] f_2^2 k \beta_2 f_3 \right] ds$$

$$n_1 = \tau_2 \int_0^l \left[ f_2 f_1 \left[ (\cos(\phi))^2 a a_{2,1} + \sin(\phi) \left( a a_{1,1} - a a_{2,0} \right) \cos(\phi) - \left( \sin(\phi) \right)^2 a a_{1,0} - a a_{1,0} \right] k \right] ds$$

$$n_{26} = \tau_2 \int_0^l \left[ -\left[ (\cos(\phi))^2 a a_{2,2} + \sin(\phi) (a a_{1,2} + a a_{2,3}) \cos(\phi) + (\sin(\phi))^2 a a_{1,3} + a a_{2,2} \right] f_3^2 \beta_2 k f_2^2 \beta_1 \right] ds$$

$$n_{18} = \frac{\tau_2}{-6l} \int_0^l \left[ \left[ -3 EA f_2^{\prime \prime} \left( \int_0^l f_2^{\prime 2} ds \right) + U f_3^3 k l \beta_2^3 \left( \cos\left(\phi\right) a a_{2,3} + \sin\left(\phi\right) a a_{1,3} \right) \right] f_2 \right] ds$$

$$n_{28} = \tau_2 \int_0^l \left[ \left[ (\cos(\phi))^3 aa_{2,2} + \sin(\phi) (aa_{2,3} + aa_{1,2}) (\cos(\phi))^2 + \left( (-aa_{2,2} + aa_{1,3}) (\sin(\phi))^2 + aa_{2,2} - aa_{1,1} \right) \cos(\phi) - \sin(\phi) \left( (\sin(\phi))^2 aa_{1,2} + aa_{1,2} + aa_{2,1} \right) \right] f_3 f_1 f_2^2 \beta_1 k \right] ds$$

$$\tau_1 = [\int_0^l \rho A f_1(s)^2 \, ds]^{-1}$$

$$\tau_2 = [\int_0^l \rho A f_2(s)^2 \, ds]^{-1}$$

$$k = \frac{rU\rho_{air}}{2}$$

# $qq_{i,j}$ و $pp_{i,j}$ فرايب ۲.آ

#### Simpo PDF Merge and Split Unregistered Version - http://www.simpopdf.com $(2mmm o)^2 + o (m^2 - mmm) o + mmm o)^2$

$$\begin{split} p_{1,1} &= \frac{1}{8} \left( \frac{2 \max_{n} m_{1} m_{1}^{2} + \max_{n} (\max_{n} m_{1} m_{1}^{2} + \max_{n} m_{2} m_{2}^{2}) \frac{e^{2}}{m_{1}^{2} m_{2}^{2}} \\ p_{2,1} &= \frac{1}{8} \left[ \frac{1(2 - 2 \max_{n} m_{2} + 2 \max_{n} m_{1} m_{2} m_{2} m_{2} m_{2}^{2}) \frac{e^{2}}{m_{1}^{2} m_{2}^{2}} \\ p_{2,1} &= \frac{1}{8} \left[ \frac{1(m_{1} (2 \max_{n} m_{2} + 2 \max_{n} m_{2} m_{2} m_{2} m_{2} m_{1}^{2}) \frac{e^{2}}{m_{1}^{2} m_{2}^{2}} \\ p_{2,1} &= \frac{1}{8} \left[ \frac{1(m_{1} (2 \max_{n} m_{2} + 2 \max_{n} m_{2} m_{2} m_{2} m_{2} m_{2} m_{2} m_{1}^{2}) \frac{e^{2}}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{2}^{2}} \\ p_{2,1} &= \frac{1}{1} \left[ \frac{1(m_{1} (2 \max_{n} m_{2} + 2 \max_{n} m_{2} m_{2} m_{2} m_{1}) \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{2}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{2}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{2}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{2}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{2}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2}} \frac{1}{m_{1}^{2$$

$$\begin{aligned} & \text{Simpo PDF Merge and Split Unregistered Version - http://www.simpodf.com} \\ & + \frac{1}{2} u_0 \right| u_0 = \frac{1}{2} u_1 u_0 = \frac{1}{2} u_1 u_0 + (-u_0 - u_0) u_0 = -du_0 + \frac{1}{2} u_0 \right| u_0 + \frac{1}{2} u_0 = (-1) u_0 + (-$$

$$\begin{split} &-8\,\alpha_{1}^{2}\,\alpha_{1}\left(\alpha_{2}^{2}\,\alpha_{1}+\alpha_{2}^{2}\,\eta_{1}\right)\left(2-4\,\alpha_{1}^{2}\,\alpha_{2}^{2}\right)\\ &=g_{1}^{2} = \frac{1}{8}\,\frac{e\left(\alpha_{1}\left(-2\,\alpha_{1}\,\alpha_{1}\,\alpha_{2}^{2}\,\eta_{2}\right)\pm4.4\,\alpha_{2}\,\alpha_{2}\,\alpha_{2}^{2}}{\alpha_{2}^{2}}\\ &=g_{1,1}^{2} = \frac{1}{8}\,\frac{e\left(\alpha_{1}\left(-2\,\alpha_{2}\,\alpha_{1}\,\alpha_{2}^{2}\,\eta_{2}\right)\pm4.4\,\alpha_{2}\,\alpha_{2}\,\alpha_{2}^{2}}{\alpha_{2}^{2}\,\alpha_{2}^{2}}\\ &=g_{1,1}^{2} = \frac{1}{8}\,\frac{e\left(\alpha_{2}\,\alpha_{2}\,\alpha_{2}^{2}\,\eta_{2}^{2}\,\varphi_{$$

$$\begin{split} \text{Simpo PDF Merge and Spit Unregistered Version - http://www.simpopdi.com \\ & + \left(n_{x} + \frac{2}{3}, n_{y}\right) n_{y} + n_{y} n_{y} - 2n_{y} n_{y} - \frac{2}{3}, n_{y} n_{y}\right) n_{y}^{2} n_{y}^{2} - \left(\left(n_{x} + \frac{1}{3}, n_{y}\right) n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y}^{2}\right)\right) \\ \text{grs.1} - \frac{1}{24n_{y}^{2}n_{y}^{2} - 48n_{y}^{2}n_{y}^{2} - 12n_{y}^{2}n_{y}^{2} + 12n_{y}^{2}n_{y}^{2} + 2n_{y}^{2}n_{y} + 2n_{y}^{2}n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y} n_{y} + \frac{2}{3}, n_{y} n_{y$$

$$\begin{split} \rho_{0,1} &= \frac{(\phi_1 - m_1 - \phi_2 - m_1 - cm_2 - m_1 - cm_2 - m_1 - m_1)}{2\alpha_1^2 - 2\alpha_2^2} \\ \rho_{0,12} &= -\frac{t^2 \left((m_1^2 + 4m_1 - m_1) \phi_1^2 - m_1^2 - m_1^2 - 4m_1 - m_1)}{8m_0^2 - 12} \frac{m_1}{m_1} \left(\frac{1}{2} - m_1 - m_1 - m_1^2 - m_1^2 - \frac{2}{3} + m_1^2 +$$

$$\begin{aligned} p_{20,2} &= -\frac{1}{9} \frac{1}{9} (2 a_{1} + a_{2}) (a_{2}^{2} - 4 a_{2}^{2}) \left( 4 \left( \left( \left[ -m/412 + \frac{3}{8} mJ^{2} - mJJ \right) a_{1}^{2} - 2 mSmJ + \frac{1}{8} mJ^{2} \right) a_{2}^{2} - 1 \frac{1}{8} mJ^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{1}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{1}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{1}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{1}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{1}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{1}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{1}^{2} + \frac{1}{2} mJJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2} mJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2} mJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2} mJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2} mJ a_{2}^{2} + \frac{1}{2}$$

$$\begin{split} & q_{20,1} - \frac{1}{24q_{1}^{4}q_{2}^{-1} - s_{1}^{2}q_{1}^{-1}}{(1+q_{1}^{2}+q_{2}^{-1}+q_{2}^{-1})} \frac{1}{q_{2}^{2}} \left(2\left((+6)q_{1}^{2}n_{x1} + \frac{1}{2}n_{y}n_{y}n_{z1} + \frac{1}{2}n_{y}n_{y}n_{z2} - 2n_{y}n_{z2}\right)g_{0}^{2} + (\frac{2}{2}n_{z1} + \frac{1}{2}n_{z2}\right)g_{0}^{4} + (\frac{29}{2}n_{z1} + \frac{1}{2}n_{y}n_{z1} + \frac{1}{2}n_{y}n_{z1} + \frac{1}{2}n_{y}n_{z1} + \frac{1}{2}n_{z}n_{z1}n_{z2}\right)g_{0}^{2} + 2n_{z}^{2}n_{z1}^{2} - 2n_{z2}^{2}\\ & q_{1}n_{z}n_{z}^{2} + (\frac{1}{2}n_{z1}^{2}n_{z1}^{2} - 2n_{z1}^{2}n_{z1}^{2} - 2n_{z1}^{2}n_{z1}^{2} - 2n_{z1}^{2}n_{z1}^{2} - 2n_{z1}^{2}n_{z1}$$

$$\begin{split} pp_{30,1} &= \frac{1}{8 \omega_{1}^{4} \omega_{2}^{2} - 2 \omega_{2}^{2} \omega_{2}^{4}} \left( 4 \left( \left( 3 \omega_{2}^{2} u_{24}^{2} + 2 u_{3} u_{10} \right) \omega_{1}^{6} + \left( -\frac{3}{4} u_{24} u_{2}^{4} + \left( -\frac{3}{4} u_{10} u_{3} + \frac{1}{2} u_{10} u_{11}^{1} + u_{8} u_{10}^{-1} - \frac{1}{2} u_{8} u_{13}^{4} - u_{13}^{2} u_{2}^{4} \right) \omega_{2}^{2} + u_{8} u_{8}^{-1} - \frac{1}{4} u_{8} u_{9}^{-1} - \frac{1}{4} u_{8}^{-1} u_{9}^{-1} - \frac{1}{4} u_{3}^{-1} u_{2}^{-1} - \frac{1}{4} u_{3}^{-1} u_{2}^{-1} - \frac{1}{4} u_{8}^{-1} u_{9}^{-1} u_{2}^{-1} + u_{8}^{-1} u_{13}^{-1} u_{13}^{-1} + \frac{1}{4} u_{8}^{-1} u_{9}^{-1} - \frac{1}{4} u_{8}^{-1} u_{9}^{-1} - \frac{1}{4} u_{8}^{-1} u_{9}^{-1} - \frac{1}{4} u_{8}^{-1} u_{9}^{-1} + \frac{1}{4} u_{1}^{-1} u_{9}^{-1} + \frac{1}{4} u_{1}^{-$$



- Y. Hikami . (1986), "Rain vibrations of cables of cable stayed bridge "Journal of Wind Engineering, 27(3):23-34
- [2] J.A. Main, N.P. Jones. (2000), "A comparison of full-scale measurements of stay cable vibration" In Advanced Technology in Structural Engineering, 1-8
- [3] J. Main, N. Jones, H. Yamaguchi. (2001), "Characterization of rain-wind-induced stay-cable vibrations from full-scale measurements", In Proceedings of the Fourth International Symposium on Cable Dynamics, 235-242
- [4] M. Matsumoto. (1998), "Observed behavior of prototype cable vibrationn and its generation mechanism" Bridge Aerodynamics, 189-211
- [5] M. Matsumoto, Y. Daito, T. Kanamura, Y. Shigemura, S. Sakuma, H. Ishizaki. (1998), " Wind-induced vibration of cables of cable-stayed bridges" Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 74:1015-1027
- [6] Y. Hikami, N. Shiraishi. (1988), "Rain-wind induced vibrations of cables stayed bridges" Journal of wind engineering and industrial aerodynamics, 29(1):409-418
- [7] D. Zuo, N.P. Jones. (2010), "Interpretation of field observations of wind-and rain-windinduced stay cable vibrations "Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 98(2):73-87
- [8] T. Saito, M. Matsumoto, M. Kitazawa. (1994), "Rain-wind excitation of cables on cablestayed Higashi-Kobe Bridge and cable vibration control" Proceedings of the Cable-Stayed and Suspension Bridges, 2:507-514
- [9] T. Miyata, H. Yamada, T. Hojo. (1994), "Aerodynamic response of PE stay cables with pattern-indented surface", In Proceedings of the International Conference on Cablestayed and Suspension Bridges, 515-522

- [10] S. Cheng, G. L. Larose, M. G. Savage, H. Tanaka. (2003), "Aerodynamic behaviour of an inclined circular cylinder" Wind and Structures, 6(3):197-208
- [11] N. Nikitas, J. Macdonald, T. Andersen, J. Jakobsen, M. Savage, B. R. McAuliffe . (2009), " Wind tunnel testing of an inclined aeroelastic cable model-Pressure and motion characteristics, Part I " Proceedings of EACWE , 5:477-480
- [12] J.L. Lilien . (2000), "Review of galloping control methods" Electra , 191:45-61
- [13] M. Novak. (1971), "Galloping and vortex induced oscillations of structures", In Proceedings of the third interrational conference on Wind effect on building and structures
- [14] C. Gurung, H. Yamaguchi, T. Yukino . (2002), "Identification of large amplitude windinduced vibration of ice-accreted transmission lines based on field observed data "Engineering structures, 24(2):179-188
- [15] J. Wang, J.L. Lilien. (1998), "Overhead electrical transmission line galloping. A full multispan 3-DOF model, some applications and design recommendations "IEEE Transactions on Power Delivery, 13(3):909-916
- [16] J. Jakobsen, T. Andersen, J. Macdonald, N. Nikitas, G. Larose, M. Savage, B. McAuliffe . (2012), "Wind-induced response and excitation characteristics of an inclined cable model in the critical Reynolds number range "Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 110:100-112
- [17] G. Alonso, J. Meseguer, I. Pérez-Grande . (2007), "Galloping stability of triangular crosssectional bodies: a systematic approach "Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics , 95(9):928-940
- [18] G. Piccardo, L. Carassale, A. Freda . (2011), "Critical conditions of galloping for inclined square cylinders" Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics , 99(6):748-756
- [19] G. Alonso, J. Meseguer, A. Sanz-Andrés, E. Valero . (2010), "On the galloping instability of two-dimensional bodies having elliptical cross-sections" Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics, 98(8):438-448
- [20] A. Luongo, D. Zulli . (2012), "Dynamic instability of inclined cables under combined wind flow and support motion. Nonlinear Dynamics "Nonlinear Dynamics , 67(1):71-87

- [21] M. Lepidi, V. Gattulli . (2016), "Nonlinear interactions in the flexible multi-body dynamics of cable-supported bridge cross-sections" International Journal of Non-Linear Mechanics , 80:14-28
- [22] A. LUONGO, G. REGA AND F. VESTRONI . (1982), "MONOFREQUENT OSCILLA-TIONS OF A NON-LINEAR MODEL OF A SUSPENDED CABLE "Journal of Sound and Vibration, 82(2):247-259
- [23] B.Z. Guo. (2000), "Asymptotic behavior of the energy of vibration of a moving string with varying lengths" Journal of Vibration and Control, 6(4):491-507
- [24] S.Y. Lee, M. Lee. (2002), "An ewwave technique for free vibration of a string with timevarying length" Journal of Applied Mechanics, 69(1):83-87
- [25] E.W. Chen, N.S. Ferguson . (2014), "Analysis of energy dissipation in an elastic moving string with a viscous damper at one end" Journal of Sound and Vibration, 333:2556-2570
- [26] F. Benedettini, G. Rega . (1987), "Non-linear dynamics of an elastic cable under planar excitation" International Journal of non-linear mechanics, 22(6):497-509
- [27] F. Benedettini, G. Rega. (1989), "Planar non-linear oscillations of elastic cables under subharmonic resonance conditions" Journal of Sound and Vibration, 132(3):367-381
- [28] K. Takahashi, Q. Wu, S. Nakamura . (), "In-plane antisymmetric response of cables through bifurcation under symmetric sinusoidally time-varying load "Journal of Sound and Vibration, 268(1):1-14
- [29] Y. Zhao, C. Sun, Z. Wang, L. Wang. (2014), "Analytical solutions for resonant response of suspendedcables subjected to external excitation, Jornal of Nonlinear Dynamics "Nonlinear Dynamics, 78(2):1017-1032
- [30] N.C. Perkins . (1992), "Modal interactions in the nonlinear response of elastic cables under parametric external excitation "The International Journal of Non- Linear Mechanics , 27:233-250
- [31] F. Benedettini, G. Rega, R. Alaggio . (1995), "Non-linear oscillations of a four-degree-offreedom model of asuspended cable under multiple internal resonance conditions" Journal of sound and vibration, 182(5):775-798
- [32] Y. Cai, S.S. Chen. (1994), "Dynamics of elastic cable under parametric and external resonances" Journal of Engineering Mechanics, 120:1786-1802

- [33] T. Guo, etal. (2016), "Cable dynamics under non-ideal support excitations: Nonlinear dynamic interactions and asymptotic modelling" Journal of Sound and Vibration, 384:253-272
- [34] G. Piccardo, L.C. Pagnini, F. Tubino . (2015), "Some research perspectives in galloping phenomena: critical conditions and post-critical behavior" Continuum Mechanics and Thermodynamics , 27(1-2):261-285
- [35] R.D. Blevins . (2001), "Flow-induced vibration", Krieger Pub Co
- [36] P. Hemon, F. Santi . (2002), "On the aeroelastic behaviour of rectangular cylinders in crossflow "Journal of Fluids and Structures, 16(7):855-889
- [37] P. Maniadis, G. Kopidakis, S. Aubry . (2004), "Classical and quantum targeted energy transfer between nonlinear oscillators" Physica D: Nonlinear Phenomena, 188(3-4):153-177
- [38] J. Guckenheimer, M. Wechselberger, L.S. Young . (2006), "Chaotic attractors of relaxation oscillators" Nonlinearity, 19(3):701
- [39] Y. Starosvetsky, O.V. Gendelman . (2008), " Dynamics of a strongly nonlinear vibration absorber coupled to a harmonically excited two-degree-of-freedom system " Journal of Sound and Vibration , 312:234-256
- [40] B. Vaurigaud, L.I. Manevitch, C.H. Lamarque . (2011), "Passive control of aeroelastic instability in a long span bridge model prone to coupled flutter using targeted energy transfer "Journal of Sound and Vibration, 330:2580-2595
- [41] S.N.J. Costa, C.H.G. Hassmann, J.M. Balthazar, M.J.H. Dantas. (2009), "On energy transfer between vibrating systems under linear and nonlinear interactions. Nonlinear Dynamics "Nonlinear dynamics, 57(1-2):57-67
- [42] M.J.H. Dantas, J.M. Balthazar. (2008), "On energy transfer between linear and nonlinear oscillators" Journal of Sound and Vibration, 315:1047-1070
- [43] J.L.P. Felix, J.M. Balthazar, M.J.H. Dantas . (2009), "On energy pumping, synchronization and beat phenomenon in a nonideal structure coupled to an essentially nonlinear oscillator "Nonlinear dynamics, 56:1-11

- [44] A.M. Tusset, J.M. Balthazar, F.R. Chavarette, J.L.P. Felix . (2012), "On energy transfer phenomena, in a nonlinear ideal and nonideal essential vibrating systems, coupled to a (MR) magneto-rheological damper "Nonlinear Dynamics , 69:1859-1880
- [45] Y. Zhang, J. Zang, T.Z. Yang, B. Fang, X. Wen. (2013), "Vibration Suppression of an Axially Moving String with Transverse Wind Loadings by a Nonlinear Energy Sink" Mathematical Problems in Engineering, Article ID 348042
- [46] A. Luongo, D. Zulli . (2015), "Nonlinear energy sink to control vibrations of an internally nonresonant elastic string" Meccanica , 50(3):781-794
- [47] D. Zulli, A. Luongo . (2013), "Nonlinear Energy Sink to control vibrations of a nonlinear elastic string", InXXI AIMETA Conference-Italian Association of Theoretical and Applied Mechanics, Italian Ministry of University
- [48] S. Cheng, G.L. Larose, M.G. Savage, H. Tanaka . (2003), "Aerodynamic behaviour of an inclined circular cylinder" Wind and Structures , 6(3):197-208
- [49] J.H. Macdonald, G.L. Larose . (2006), " A unified approach to aerodynamic damping and drag/lift instabilities, and its application to dry inclined cable galloping " Journal of Fluids and Structures , 22(2):229-252
- [50] J. H. Macdonald, G. L. Larose. (2008), "Two-degree-of-freedom inclined cable galloping— Part 2: Analysis and prevention for arbitrary frequency ratio", Journal of wind Engineering and industrial Aerodynamics, 96(3):308-326
- [51] P. Yu, A. Shah, N. Popplewell . (1992), "Inertially coupled galloping of iced conductors" Journal of applied mechanics, 59(1):140-145
- [52] P. Yu, Y. Desai, A. Shah, N. Popplewell . (1993), "Three-degree-of-freedom model for galloping. Part I: Formulation" Journal of Engineering Mechanics , 119(12):2404-2425
- [53] P. Yu, Y. Desai, N. Popplewell, A. Shah . (1993), "Three-degree-of-freedom model for galloping. Part II: Solutions "Journal of engineering mechanics , 119(12):2426-2448
- [54] A. Luongo, G. Piccardo. (1996), "On the Influence of the Torsional Stiffness of Non-linear Galloping of Suspended Cables", InEUROMECH 2nd European Nonlinear Oscillations Conference
- [55] K. McConnell, C.N. Chang . (1986), " A study of the axial-torsional coupling effect on a sagged transmission line " Experimental Mechanics , 26(4):324-329

- [56] W. N. White, S. Venkatasubramanian, P. M. Lynch, C.L. D. Huang. (1992), "The equations of motion for the torsional and bending vibrations of a stranded cable "Journal of applied mechanics, 59(2):224-229
- [57] A. Luongo, D. Zulli, G. Piccardo . (2007), "A linear curved-beam model for the analysis of galloping in suspended cables " Journal of Mechanics of Materials and Structures , 2(4):675-694
- [58] A. Luongo, D. Zulli, G. Piccardo . (2009), "On the effect of twist angle on nonlinear galloping of suspended cables "Computers and Structures, 87(15-16):1003-1014
- [59] Z. Yan, Z. Yan, Z. Li, T. Tan. (2012), "Nonlinear galloping of internally resonant iced transmission lines considering eccentricity" Journal of Sound and Vibration, 331(15):3599-3616
- [60] C.L.Lee, N.C.Perkins. (1992), "Nonlinear oscillations of suspended cables containing a two-to-one internal resonance" Nonlinear Dynamics, 3(6):465-490
- [61] A. Luongo, D. Zulli . (2013), "Mathematical models of beams and cables ", John Wiley and Sons
- [62] H.M.Irvine . (1981), "Cable Structure", The MIT Press
- [63] A. Luongo, D. Zulli . (2015), "Nonlinear energy sink to control elastic strings: the internal resonance case" Nonlinear Dynamics , 81(1-2):425-435
- [64] P. Hagedorn, A. DasGupta . (2007), "Vibrations and Waves in Continuous Mechanical Systems", John Wiley and Sons
- [65] Sadripoor S.,(2017), Master thesis,"Analysis of the dynamic behavior and vibration caused by galloping of a hanging cable with cosideration different boundry conditin", Faculty of Mechanical Engineering, Shahrood University of Technology
## Aabstract

Galloping of cables is a kind of self-excited vibration with high amplitude and low frequency. In this thesis, based on the curved-beam theory, a nonlinear galloping model considering four degrees of freedom (normal, bi-normal and tangential displacement components and twist), bending stiffness and torsional stiffness, for a horizontal iced cable with eccentricity of cross section, in two cases simply support cable and elastically constrained on a cable support (normal and bi-normal directions), is formulated. Aerodynamic modeling is also done with the assumption of quasi-steady theory. The equations of motion include four equations, using a reduced galloping model, the number of equations has reached two. These two equations that contain quadratic and cubic nonlinearities in both velocity and displacement terms, are discretized via the Galerkin method. By using Multiple Scale method, for simply support cable in two cases 1:1 and 2:1 internal resonant and for elastically constrained on a cable support in five cases 1:1, 2:1, 3:1, 1:2 internal resonant and no internal resonant, Reduced Amplitude Modulation Equations (RAME) is obtained. The RAME equations are solved and the results are presented for different states of the stiffness of the support in two directions, normal and bi-normal. Finally, to ensure the accuracy of the results, two equations of the reduced model are solved by numerical simulation and the results proved by the reduced model numerically integrated in time history. Wind speed, stiffness of the support in two directions (normal and bi-normal) and time are as variable parameters in the results.

**Keywords**: galloping, cable, curved-beam, stiffness of the support, Multiple Scale method, nonlinear, internal resonant



## **Shahrood University of Technology**

Faculty Of Mechanical Engineering

MSc Thesis in: Nonlinear Vibration

## Nonlinear vibration and stability analysis of a cable, considering boundary condition stiffness

By: Mohammadreza Shekari

Supervisor

Amir Jalali

September 2018