



دانشکده مکانیک

رشته مهندسی مکانیک گرایش تبدیل انرژی

پایان نامه کارشناسی ارشد

بررسی عددی جریان گذرای آرام، در حضور ماده تغییر شکلپذیر

نگارنده: هادی گریوانی

استاد راهنما اول: دکتر محسن نظری

استاد راهنما دوم: دكتر پوريا اكبرزاده

تیر ۱۳۹۵



لازم است تا ابتدا از خانواده محترم و گرانقدرم بخاطر صبر و پشتیبانی همه جانبه از بنده و همچنین اساتید گرامی راهنمای اینجانب بخاطر توجه، حوصله و راهنماییهایشان در مسیر به ثمر نشستن این پایاننامه تشکر و قدردانی ویژه به عمل آورم.

## تعهد نامه

اینجانب **هادی گریوانی** دانشجوی دوره کارشناسی ارشد رشته **تبدیل انرژی** دانشکده مهندسی مکانیک دانشگاه صنعتی

شاهرود نویسنده پایان نامه **هادی گریوانی** تحت راهنمائی **دکتر محسن نظری و دکتر پوریا اکبرزاده** متعهد می شوم.

- تحقیقات در این پایان نامه توسط اینجانب انجام شده است و از صحت و اصالت برخوردار است.
  - در استفاده از نتایج پژوهشهای محققان دیگر به مرجع مورد استفاده استناد شده است.
- مطالب مندرج در پایان نامه تاکنون توسط خود یا فرد دیگری برای دریافت هیچ نوع مدرک یا امتیازی در هیچ جا ارائه نشده است.
- کلیه حقوق معنوی این اثر متعلق به دانشگاه شاهرود می باشد و مقالات مستخرج با نام « دانشگاه صنعتی شاهرود » و یا « Shahrood University of Technology» به چاپ خواهد رسید.
- حقوق معنوی تمام افرادی که در به دست آمدن نتایح اصلی پایان نامه تأثیرگذار بوده اند در مقالات مستخرج از پایان نامه رعایت می گردد.
  - در کلیه مراحل انجام این پایان نامه ، در مواردی که از موجود زنده ( یا بافتهای آنها ) استفاده شده است ضوابط و اصول
     اخلاقی رعایت شده است.
  - در کلیه مراحل انجام این پایان نامه، در مواردی که به حوزه اطلاعات شخصی افراد دسترسی یافته یا استفاده شده است
     اصل رازداری ، ضوابط و اصول اخلاق انسانی رعایت شده است

تاريخ

امضای دانشجو

 مالکیت نتایج و حق نشر
 کلیه حقوق معنوی این اثر و محصولات آن (مقالات مستخرج، کتاب، برنامه های رایانه ای، نرم افزار ها و تجهیزات ساخته شده است) متعلق به دانشگاه شاهرود می باشد. این مطلب باید به نحو مقتضی در تولیدات علمی مربوطه ذکر شود.
 استفاده از اطلاعات و نتایج موجود در پایان نامه بدون ذکر مرجع مجاز نمی باشد.

\* متن این صفحه نیز باید در ابتدای نسخه های تکثیر شده پایان نامه وجود داشته باشد .

چکیدہ

شبیهسازی عددی پدیده تقابل سازه تغییر شکل پذیر-سیال، به علت رایج بودن و اهمیت آن در طبیعت و صنعت، در این پایاننامه مورد بررسی قرار گرفته است. عملکرد مناسب روش مرزغوطهور در ایجاد ارتباط بین سازه و مومنتوم جریان سیال، تحقیق حاضر را به سمت استفاده از آن سوق داده است. در این روش بدون در نظر گرفتن جسم درون جریان، میدان سیال با یک شبکه بندی ساده کارتزین شبیهسازی و برای حل میدان جریان سیال، از روش شبکه بولتزمن استفاده شدهاست. این روش به علت داشتن معادلات گسسته شده ساده و امکان ایجاد حل موازی در آن، در این تحقیق مورد

در سالهای اخیر در شماری از تحقیقات، از روش شبکه جرم-فنر در شبیهسازی جامد الاستیک، بجای شبیهسازیهای متداول عددی که در آن به گسستهسازی و حل معادلات ساختاری حاکم بر دینامیک جامدات پرداخته می شود، استفاده شده است. مزیت استفاده از این شبکه در پیاده سازی معادلات ساده دینامیکی و عملکرد خوب آن در شبیهسازی رفتار جامد الاستیک می باشد. اما محدودیت مهم آن در تغییر شکلهای بزرگ جسم می باشد چراکه شبکه، متشکل از فنرهای خطی بوده و پاسخهای آن در حوزه اعمال نیروی خطی قابل اطمینان تر است. کاربرد ویژه شبکه جرم-فنر در زمینه شبیهسازی بافتهای زنده و سلولهای زیستی است. اما باید در نظر گرفت که در بسیاری از نمونههای زیستی با مواد جامد ویسکوالاستیک روبرو هستیم.

در ادامه به طور خلاصـه ضـمن بیان تاریخچهای از روش مرز غوطهور-شـبکه بولتزمن و شـبکه جرم-فنر چگونگی پیادهسازی تقابل سـازه-سـیال بیان میشود. همچنین در ضمن توصیف و معرفی کامل شـبکه جرم-فنر، شبکه جرم-فنر-دمپر برای شبیهسازی جامد ویسکوالاستیک معرفی میشود و معادلات حاکم بر آن بیان شـدهاسـت. مهمترین زمینه نوآوری تحقیق حاضـر در شـبیهسازی جامد ویسکوالاستیک با استفاده از یک شبکه جرم-فنر-دمپر میباشد که البته قابلیت تبدیل به شبکه ویسکوالاستیک کلوین، شبکه ویسکوالاستیک ماکسول، شبکه فنر و شبکه صلب را دارا میباشد. پیش از این رشتههای الاستیک به طور خاص با استفاده از شبکه جرم-فنر مدلسازی نشدهاند که استفاده از شبکه فنر در مدلسازی رشته الاستیک توانایی شبیهسازی مدول الاستیسته، برشی، صلبیت خمشی و نسبت پوآسون را به محقق میدهد. همچنین در زمینه رشته ویسکوالاستیک نیز فعالیت مهمی صورت نگرفته است بعلاوه شبکه جرم-فنر-دمپر شبیهسازی شده، به خوبی قابلیت استخراج خواص مهم رئومتری یک جامد ویسکوالاستیک را دارا میباشد.

هدف اصلی، شبیه سازی دینامیک رشته های الاستیک و ویسکوالاستیک مدل شده با شبکه جرم-فنر-دمپر در تقابل با جریان سیال به روش مرز غوطه ور در شبکه بولتزمن است. عملکرد این شبکه، ضمن بررسی الگوی نوسان، دامنه، فرکانس، پسآ و برآ رشته، بررسی و اثرات پارامترهای مهم فیزیکی و هندسی رشته بر دینامیک آن بررسی شده است. یکی از اثرات رشته بر سیستمها، توانایی آن در کاهش پسآ میباشد. این مسئله با قرار دادن رشته ای پشت یک استوانه در جریان سیال یکنواخت عبوری از روی آن مورد بررسی قرار گرفته است. رشته با توجه به محل قرار گیری آن پشت استوانه می تواند مروی آن مورد بررسی قرار گرفته است. رشته با توجه به محل قرار گیری آن پشت استوانه می تواند درصد متفاوتی از پسآ را کاهش دهد. پارامتر بسیار مهم و اثر گذار بر الگوی نوسان رشته، جرم آن است که افزایش آن باعث ایجاد بینظمی و افزایش دامنه در رشته می سود. همچنین تغییرات در ویسکوالاستیک نیز پارامتری بسیار مهم در تعیین رژیم نوسان رشته، می است. ویسکوزیته رشته منظمتر می کند. در شبکه های ویسکوالاستیک کلوین، رشته در جرمهای بالاتری وارد رژیم نوسانی نامنظم می شود.

كلمات كليدى: تقابل سازه-سيال، رشته الاستيك، شبكه بولتزمن، روش مرز غوطه ور، شبكه جرم-فنر-دمپر.

### فهرست مطالب

۱	۱- فصل اول: مقدمه و تاريخچه
۶	۱–۱– روش مرز غوطهور
۸	۲-۱- روش شبکه بولتزمن
۱۰	۱-۳- روند مرز غوطهور -شبکه بولتزمن
۱۱	۴-۱- شبكه سازه جامد الاستيك و ويسكوالاستيك
۱۵	۱-۵- ضرورت انجام پایاننامه و نوآوری
۱۷	۱–۶– چشم انداز
۱۹	۲- فصل دوم: توصيف روشهاي شبيهسازي و بيان معادلات حاكم
۲۰	۲-۱- توصيف شبكه بولتزمن
۲۷	۲-۲- توصيف روش مرز غوطهور
۳۰	۲–۲–۱ توصيف روش مرز غوطهور -شبكه بولتزمن
۳۱	۲-۲-۲ روش اعمال نیروی نیمه (Split forcing)، در شبکه بولتزمن
۳۴	۲-۲-۳ روش اعمال نیروی مستقیم
۳۵	۲-۲-۴ طرحهای ارتباط داخلی
۳۸	۲-۳- توصيف شبكه جرم-فنر-دمپر
۴۲	۲-۳-۲- مدل سازی عددی المان ماکسول
۴۷	۲-۳-۲ بررسی خواص مدل شبکه جرم-فنر-دمپر
۵۰	۲-۳-۳ مدل سازی شبکه الاستیک
۵۴	۲-۴- فلوچارت حل مسئله
۵۷	۳- فصل سوم: شبکه جرم-فنر-دمپر۳
۵۸	۳-۱- شبكه ويسكوالاستيك
۵۸	۳–۱–۱– تست خزش
۶۲	۳-۱-۲ تست آسایش

۶۴.	۳-۱-۳- تست نوسان
<i>99</i>	۲-۳- شبکه الاستیک
۶۹	۴- فصل چهارم: مسئله تقابل رشته دوبعدی تغییر شکلپذیر با جریان سیال تراکم ناپذیر۴
۷۳.	۴-۱-رشته الاستیک
۷۳.	۴–۱–۱– راستی آزمایی
٨٢	۴–۱–۲– اثرات جرم بر رژیم نوسانات رشته نازک
۹۳.	۴–۱–۳– اثرات جرم بر رژیم نوسانات رشته ضخیم
٩۴.	۴-۱-۴- اثرات تغییر طول رشته بر رفتار دینامیکی آن
٩٧	۲-۴- رشته ويسكوالاستيک
٩٨	۴–۲–۱ اثر ویسکوزیته دمپر موازی بر رژیم نوسان رشته
٩٩	۴-۲-۲- اثر چگالی (جرم) رشته ویسکوالاستیک کلوین بر رژیم بالهزدن
۱۰۱	۵- فصل پنجم: مسئله قرار گرفتن رشته الاستیک، پشت استوانه صلب در جریان یکنواخت
۱۰۲	۵-۱- تعریف مسئله و راستی آزمایی
۱۰۵	۵-۲- بررسی اثر فاصله رشته از استوانه در کاهش پسآ استوانه
۱۰۹	۶- فصل ششم: نتیجه گیری و پیشنهادات
117	مراجع

## فهرست اشكال

٣	شکل ۱-۱: الف-نمای شبکهبندی نامنطبق بر جسم، ب-نمای شبکهبندی منطبق بر جسم.
۲۵	شکل ۲-۱: طرح D2Q9
۲۷	شكل ۲-۲: فلوچارت روش شبكه بولتزمن
٣۶	شکل ۲-۳: نمایی از حضور مرز غوطهور در فضای شبکهبندی جریان سیال
٣٩	شکل ۲-۴: نمایی از المانهای کلوین و ماکسول
۴۲	شکل ۲-۵: شبکه جرم-فنر-دمپر
۴۲	شکل ۲-۶: نمایی از المان ویسکوالاستیک ساده مورد استفاده در این پایاننامه
۴۲	شکل ۲-۷: المان ماکسول با دمپر مجازی
۴۴	شکل ۲-۸: یک المان کلوین میان دو گره در شبکه
49	شکل ۲-۹: الگوی ارتباط جرم مرکزی با هشت همسایه در شبکه کلوین
۴۹	شکل ۲-۱۰: بیانی از مفهوم اختلاف فاز نمودار تنش و کرنش
۵۱	شکل ۲-۱۱: الگوی ارتباط جرمی مرکز با هشت همسایه آن در یک شبکه فنر
۵۴	شکل ۲-۱۲: فلوچارت روش مرز غوطهور در شبکه بولتزمن
۵۵	شكل ۲-۱۳: فلوچارت روش شبكه جرم-فنر-دمپر
۶۰	شکل ۳-۱: نمونهای از یک شبکه ویسکوالاستیک تحت تست خزش
المان تركيبي كلوين و	شـكل ٣-٢: نمودار كرنش شـبكه 20 × 20 ويسـكوالاستيك با دو المان كلوين خالص و
برای شـبکه ترکیبی و	ماکسـول و با فرض  Cp = 0.3 N. s/m .Cs = 0.055 N. s/m و Cp = 0.3 N. s/m ماکسـول و با فرض
۶۱	Cs = 0.055 N.s/m و K = 0.025 N/m و Cs = 0.055 N.s/m
که با المانهای ترکیبی	شـكل ٣-٣: نمايي از يک شـبکه 20 × 20 بدون بار گذاري (رديف الف)، تغيير شکل شب
Cs = 0/055 N.s	(ردیف ب) و المانهای کلوین (ردیف ج) تحت یک بارگذاری ثابت کشــشــی و با فرض <i>5/</i> m
$K = {}_{e} Cs = 0.05$	ر د سبکه ترکیبی و K = 0.025 N/m و C $p$ = 0.3 N. s/m و K = 0.025 N/m

cs = 3000 N. s/m, $K = 0.475$	شــکل ۳-۴: نمای شــبکه ویســکوالاســتیک کلوین با N/ <i>m</i>
۶۴	در تست آسایش $Cp = 0.38  N.  s/m$
$Cp = 3000 \ N. \ s/m \ , K = 0.475 \ K$	شکل ۳-۵: نمودارهای تغییرات تنش نرمال المان ترکیبی با V/ <i>m</i>
۶۴	و به ازای مقادیر مختلف دمپرهای سری
۶۵	شکل ۳-۶: نمای شبکه ویسکوالاستیک در تست نوسان
نمونه شـــبکه با  K = 0.150 (N/m)،	شـــکـل ۲-۳: نمودارهای $G'$ (خط پر) و "G (نقطهچین) برای
<i>۶۶</i>	Cs = 0.75 (N. s/m), $Cp = 0.00001(N. s/m)$
فنرهای افقی و عمودی برابر 2.5 <i>KN/m</i> و	شــکل ۳-۸: تســت کشــش روی شــبکه 21 × 21 با سـختی
۶۷	5 KN/m برای فنرهای مورب
٧۶	شکل ۴-۱: کانال جریان مورد استفاده در بخش ۴-۱
تحقیق حاضر (نقاط دایروی) در مقایسه با کار	شکل ۴-۲: نمودار تغییرات عدد استروهال در مقابل جرم بیبعد در
$\wedge \cdot \dots Re = 1000$	$E_b^* = 0.0001 \; .E^* = 10$ و $E^* = 10$ ، (نقاط ضربدری) و $E^* = 3$ ، $E^*$
به ازای نقطه عطف جرم برای ورود به نوسان	شـکل ۴-۳: سـمت چپ، نمودارهای نوسـان عرضـی انتهای رشـته
ی عبور از نقطه عطف جرمی و ورود به ناحیه	نامنظم و سـمت راسـت، نمودار نوسـان عرضـي انتهاي رشته به ازاي اند
۸۱	نامنظم نوسان رشته
، بر جریان انتهای رشـته (سـمت چپ)، الف-	شـکل ۴-۴: نمای خطوط جریان (سـمت راسـت) و نوسـانات عموه
S = 0.3 - S = 0.25 - S = 0.25	S = 0.15، پ $S = 0.15$ ، ت $S = 0.15$ ، ث $S = 0.075$
٨۴	$Re = 1000$ , $E_b^* = 10$ , $E^* = 0.0001$ در
، جرم بیبعد رشــته (S) در ازای افزایش جرم	شــکل ۴-۵: نمودار تغییرات مجزور مربعات دامنه بر حسـب افزایش
۸۵	رشته و در $e^*_b = 10$ ، $E^*_b = 0.000$ , شته و در $e^*_b = 0.000$
$E_b^* = 10 \; . \; E^* = 0.000$ وشيته و در $E_b^* = 10 \; . \; E^*$ و	شــکل ۴-۶: نمودار بیشــینه دامنه میانگین در ازای افزایش جرم
٨۵	Re = 1000

$m_{m}$ شـــکل ۲۰۴: نمودار براً رشـــته، الف- $S=0.075$ ، ب $S=0.3$ و در $E^{*}=0.0001$ و $E^{*}=10$ و
۸۸ <i>Re</i> = 1000
$Re=1000$ و $E_b^*=10$ ، $E^*=0.0001$ و در $S=0.1$ و در $E_b^*=10$ ، $E^*=0.0001$ و $E_b^*=10$ ه מکل ۴-۸: نمودار برآ و نوسان انتهای رشته در
٨٨
شکل ۴-۹: نمودار پساً رشته در $Re=1000$ ، $E_b^*=10$ ، $E^*=0.0001$ ، $S=0.3$ و $Re=1000$
شـکل ۴-۱۰: نمودار میانگین پسـآ روی رشته در ازای افزایش جرم رشته و در ۱۰- $E^*_b=10$ ، $E^*=0.0001$ و
Re = 1000
شـکل ۴-۱۱: نمودار نوسانات غالب رشته در دو نسبت جرم $S=0.1$ با رژیم نوسان منظم و $S=0.3$ با رژیم
نوسان نامنظم و در $E^*_b = 10$ ، $E^*_b = 10$ ، $e^*_b = 10$ ، در در در
شـکل ۴-۱۲: نمای تغییر شـکل رشته با $S=0.3$ در یک محدوده زمانی شامل بزرگترین تغییر ناگهانی نمودار
۹۰ $Re = 1000$ و $E_b^* = 10$ ، $E^* = 0.0001$ پسآ و در $E_b^* = 10$ ، $E^* = 0.0001$
شــکل ۴-۱۳: نمای بزرگترین تغییر ناگهانی در نمودار پســآ رشــته با جرم 3.3 = 5 و در 8 = 0.0001 ،
9) $Re = 1000 \ _{e}E_{b}^{*} = 10$
$E_b^* = 10$ ، $E^* = 0.0001$ : نمای تغییر شکل رشته با $S = 0.1$ در محدوده زمانی مشابه و در ۱۴-۴: نمای تغییر شکل ر
و Re = 1000,
شکل ۴-۱۵: مقایسه نمودار نوسان از وضعیت مورب (نمودار خط پر) و نمودار نوسان از در راستای جریان (نمودار
نقطهچین) و در $S=0.1$ $S=0.0001$ و $E_b^*=10$ ، $E^*=0.0001$ $S=0.1$ .
شکل ۴-۱۶: نمودار نوسان عمود بر جریان انتهای رشته (سمت چپ) و نمودار فرکانس آن (سمت راست) به ازای
مقادیر مختلف چگالی رشته در $E^*=1.33$ و $E_b^*=0.00028$ و رینولدز جریان $Re=500$
شـکل ۴-۱۷: سمت چپ، نمودار نوسان عمود بر جریان رشته و سمت راست نمای خطوط جریان عبوری از روی
رشته، $E=3.42$ و $ ho_r=18.2$ و $ ho_r=18.2$ و
شـکل ۴-۱۸: مقایسه نمودارهای براً و پساً در $S=0.2$ ، $S=10$ و $E_b^*=0.0001$ ، نقطه چین مربوط به
طول ۱۸۲ و خط پر مربوط به طول ۶۰

شـکل ۴-۱۹: نمودار نوسان عمود بر جریان انتهای رشته (سمت چپ) و نمودار پساَ رشته در مقابل زمان (سمت
راست)
شکل ۴-۲۰: نمودار فرکانس رشته در $E=0.1$ $E=0.1$ و $ ho_r=19$ . $ ho_r=19$
شـکل ۴-۲۱: نمودار نوسـان انتهای رشـته ویسـکوالاسـتیک (سـمت چپ) و پسـاَ رشـته (سمت راست) به ازای
$e = 900 \ e = 0.1 \ c = 4$
شکل ۵-۱: هندسه کانال و محل قرار گیری استوانه
شکل ۵-۲: نمای خطوط جریان و گردابه پشت استوانه در وضعیت <i>Re</i> = 100
شكل ۵-۳: چينش رشته الاستيك نسبت به موقعيت مركز استوانه
شــکل ۵-۴: نمودار تغیرات ضـریب پسـا اســتوانه با فاصـله گرفتن لبه حمله رشــته از اســتوانه در $L/D=4$ ،
$S = 0.1$ $Re = 100 \ _{e}E_{b}^{*} = 0.0001 \ _{o}S = 0.1$
شـکل ۵-۵: نمای گردابه پشـت اسـتوانه در حضـور رشـته در $S=0.1$ ، $S=0.1$ و $L/D=4$ و $E_b^*=0.0001$ و
$N \cdot Y$

#### فهرست جداول

فهرست علائم

## تمامی متغییرهای بیان شده در واحد شبکه بولتزمن هستند.

زمان	t	دامنه	Α
سرعت در راستای X	и	شتاب	а
سرعت ورودی کانال و سرعت مشخصه	V	سرعت ذره در شبکه بولتزمن	С
y سرعت در راستای	v	مدول الاستيسيته	Ε
مولفه افقى مكان	x	بردار سرعت ذره در شبکه بولتزمن	е
مولفه عمودي مكان	у	نيرو	F
مدول بالک	β	تابع توزيع ذره	f
گام زمانی	$\Delta t$	مدول برشی	G
تانسور کرنش کوشی	Е	عملگر برخورد	J
زمان آسایش	λ	سختى فنر	K
ويسكوزيته ديناميكى	μ	جرم گره جرمی شبکه	М
ويسكوزيته سينماتيكى	ν	تعداد کل گرەھای شبکه جرم-فنر-دمپر	Ν
چگالی	ρ	فشار	Ρ
زمان آسایش بیبعد	τ	سرعت مولكولى	p
انرژی کل سیستم	Ø	ضرب داخلی بردار اختلاف سرعت در بردار طول المان ماکسول	Q
تابع توزيع ذره	ω	بردار مکان	r
سرعت صوت در شبکه بولتزمن Cs	С	نسبت جرم رشته به سیال	S

	زيروندها		بالاوندها
avg	میانگین	eq	تعادلى
b	روی مرز غوطەور	External	خارجي
f	فنر افقی و عمودی	Dashpot	دمپر
F	سيالات	Spring	فنر
i	شمارنده گرهها در جهت افقی در شبکه بولتزمن	*	پارامتر بیبعد
j	شمارنده گرهها در جهت عمودی در شبکه بولتزمن		
LSM	شبکه فنر		
m	شمارنده گرهها در جهت افقی در شبکه جر- فنر-دمپر		
n	شمارنده گرهها در جهت عمودی در شبکه جر-فنر-دمپر		
S	فنر مورب		
S	جامدات		
α	شمارنده جهت سرعت در شبکه بولتزمن		

# فصل اول:

مقدمه و تاریخچه

تحقیقات عددی روی مسائل جریانهای پیچیده سیال با استفاده از روش دینامیک سیالات محاسباتی در زمینههای علمی و مهندسی اهمیت زیادی دارند. همچنین این روش از نظر هزینه تحقیقاتی نیز نسبت به مطالعات تجربی به صرفهتر است. با این حال بالا بردن دقت مدلسازی و بهبود روشهای عددی تا رسیدن به بهترین عملکرد شبیهسازی از نگرانیهای عمده دینامیک سیالات محاسباتی محسوب می شود.

گروهی از روشهای عددی همچون تفاضل محدود، المان محدود و حجم محدود برای درک بهتر وضعیت جریانهای پیچیده، توسعه و گسترش یافتهاند و در مسائل تقابل سیال با سازه، این روشها برای پیاده سازی شرایط مرزی روی شبکه بندیهای منطبق بر جسم، مفید و کاربردی هستند. با این حال، نیاز به تغییر شکلهای مناسب در شبکه حل، جهت تولید هندسههای پیچیده و واقعیتر و همچنین بازسازی وابسته به زمان شبکه محاسباتی ، برای حل مسائل مرزهای متحرک، از جمله زمینه های ضعف این روشها میباشد. هرچند که روشهای محاسباتی مدرن تری نیز نمود پیدا کردهاند که سرعت حل بهتر و قابل قبول تری دارند، با این حال مشکل روش های محاسباتی با شبکه بندی منطبق بر جسم ، به خصوص در مرزهای متحرک، زیاد بودن زمان حل آن به خاطر عملیات بازسازی شبکه و ایجاد تاخور دگی احتمالی در شبکه است. این مسئله لزوم اهمیت دادن به روشهای محاسباتی با شبکه-بندی حل نامنطبق بر جسم ، که در آن مرز پیچیده، از فضای شبکهبندی جریان سیال جدا است را موجب می شود. شکل ۱-۱ برای درک بهتر تفاوت شبکه بندی محاسباتی این دو روش می تواند مفید باشد. در شبکه بندی منطبق بر جسم، ابتدا مرز تعریف و سپس با توجه به شکل و پیچیدگیهای آن، فضای اطراف مرز شبکه بندی می شود. اما در روش شبکه بندی نامنطبق بر جسم بدون دخالت موقعیت مرز، یک شبکه بندی ساده و ثابت کارتزین بر ناحیه محاسباتی جریان اعمال و اثرات مرز پیچیده بر

body-fitted mesh

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> non-body-fitted mesh

مراحل و معادلات حل اعمال خواهد شد. در این روش، شبکه بندی جریان سیال، ناحیه اویلری نام می گیرد و تغییر شکل و حرکت مرز پیچیده جدای از این ناحیه مورد بررسی قرار می گیرد که آن را ناحیهی لا گرانژی نامند. مزیت مهم روش شبکهبندی نامنطبق بر جسم نسبت به شبکهبندی منطبق بر جسم در استفاده از همان شبکهبندی اولیه و بسیار ساده کارتزین تا انتهای حل است. در حالی که در روش منطبق بر جسم به بازسازی مداوم شبکه، تحت تاثیر تغییر شکل و موقعیت جسم نیاز است [۱].



شکل ۱-۱: الف-نمای شبکهبندی نامنطبق بر جسم، ب-نمای شبکهبندی منطبق بر جسم.

اضافه بر این، در روش شبکهبندی نامنطبق بر جسم، به این علت که شبکه بندی اویلری و لاگرانژی برهم منطبق نیستند، به یک الگو یا طرح ارتباط داخلی میان آنها نیاز است. با توجه به حجم یا سطحی که از فضای اویلری توسط مرز جسم یا مانع لاگرانژی تصرف شده است، این روشهای ارتباط داخلی در دو گروه طرح ارتباط داخلی آنی<sup>۱</sup> و طرح ارتباط داخلی پخشی<sup>۲</sup>، تقسیم میشوند. در طرح ارتباط داخلی آنی، مرز با اصلاح الگوی تصویر برداری در فضای اویلری اطراف موقعیت مرز، ردیابی میشود. از جمله روشهای ارتباط داخلی شناخته شده عبارت است از، روش ارتباط داخلی غوطهور<sup>۳</sup> [۲–۵]، روش

- <sup>r</sup> Diffuse interface scheme
- " Immersed interface method
- \* Ghost fluid method
- <sup>a</sup> Cut cell method

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Sharp interface scheme

قطع شدن شبکه بندی کارتزین توسط مرز جامد غوطهور در فضای سیال است. طرح ارتباط داخلی آنی نیاز به تجدید بنای حجم کنترل در نزدیکی مرز دارد چراکه حضور مرز خارجی، مومنتوم سیال حوالی آن را تحت تاثیر قرار میدهد و معادلات حاکم به گونهای اصلاح میشوند که گردابههای احتمالی ناشی از آن را نیز شبیه سازی کنند. یکی از مشکلات طرح آنی، ناپایداریهای عددی ناشی از تصویر کردن مرز متحرک در فضای اویلری است. در این مورد با حرکت کوچکی از مرز، تغییرات بزرگی در الگوی تصویر شدن مرز ایجاد میشود که باعث تولید نوساناتی در نیروی وارده بر سیال خواهد شد و حل را به سمت واگرایی سوق میدهد.

در روش ارتباط داخلی پخشی، اثر مرز روی نقاط اویلری و کارتزین شبکه بندی جریان که در همسایگی مرز هستند انتشار پیدا میکند. در این روش شرایط مرزی و اثرات آن روی سیال، با تعریف یک جمله چگالی نیرو در معادلات حاکم بر جریان سیال، به سادگی امکان پذیر خواهد بود. یکی از روشهای شناخته شده در زمینه ارتباط داخلی پخشی، DLM/FD است [۲۱-۱۴]. در طرح DLM/FD یک ناحیه موهومی برای فراخواندن مرز غوطهور جامد در فضای شبکه بندی کارتزین اویلری، استفاده میشود. به کار گیری این روش باعث میشود تا به سیال محصور شده در مرز جامد غوطهور، رفتار یک جامد تحمیل شود. ولی با این حال این روش از نظر ریاضی، پیچیده است و این موضوع پیادهسازی آن را دشوار میکند. در همین راستا روش مرز غوطهور معرفی و پیشنهاد میشود. تحقیق حاضر بر پایه همین روش استوار شده و در بخش بعدی، ابتدا ضمن بیانی مختصر از تاریخچه این روش، حوضههایی از آن که مرتبط با مطالعه حاضر است معرفی میشوند.

در سالهای اخیر بحث تقابل میان جریان سیال با اشیاء متحرک بسیار مورد توجه و تحقیق بوده است. مسئله مرزهای متحرک در بحث تقابل سازه-سیال، در پدیدههایی چون حرکت آبزیان، پرندگان، حشرات، مباحث زیست شناسی، مثل جریان خون در قلب و رگهای الاستیک که البته حاوی اشیاء

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Distributed Lagrange multiplier/fictitious domain algorithm

معلق در خود هستند و از این دست، مشاهده می شود. برای این منظور مدل سازی این جریان ها و پدیدهها، یک علاقه و تلاش چشم گیر، در زمینه تحقیقات عددی به خصوص دینامیک سیالات محاسباتی ایجاد نموده است. در بسیاری از نمونههای معرفی شده، جسم جامد قرار گرفته در جریان سیال، تغییر شکل پذیر است. جابجایی و تغییر شکلهای بعضا سریع و نوسانی فاز جامد تغییر شکل پذیر در تقابل با مومنتوم سیال، محققان را بر آن داشته است که از روشهای حل متداول دینامیک سیالات محاسباتی با شبکه بندی منطبق بر جسم در حل مسائل مرز متحرک، دوری کنند چراکه زمان مورد نیاز حل بسیار افزایش مییابد و البته توانایی آن در مدل سازی مرزهای متحرک پیچیده بالا نیست. برای این منظور، روشهای حلی با شبکهبندی نامنطبق بر جسم مانند روش مرز غوطهور مورد استفاده قرار می گیرند. در این روش، عکسالعمل نیروی اعمال شده به معادلات حل جریان روی نقاط اویلری، به جسم جامد تغییر شکل پذیر (ناحیه لاگرانژی) نیز اعمال می شود تا همزمان هندسه جسم نیز تغییر یافته و بهروز شود. جسم جامد جدا از ناحیه اویلری، شبکه بندی و پس از اعمال نیروی مرزی بر آن، به یکی از روشهای معمول در مکانیک جامدات حل میشود. روش معمول برای بدست آوردن تغییر شکل جسم، استفاده از معادلات ساختاری پیوسته حاکم بر آن است. این جسم مى تواند الاستيك خطى، الاستيك غير خطى، ويسكوالاستيك و ... باشد كه براى هر كدام معادلات ساختاری پیوسته خاص آن، پیادهسازی و گسسته می شود. بجای استفاده از معادلات پیوسته حاکم، می توان از یکسـری شـبیه سـازی سـاده اما کارآمد برای بدسـت آوردن تغییر شکل استفاده نمود. در تحقيق حاضر مواد جامد الاستيك و ويسكوالاستيك خطى با يك شبكه منظم از المانهاي مكانيكي الاستیک و ویسکوالاستیک طراحی شدهاند. مزیت استفاده از این شبکه و المانهای مکانیکی در معادلات دینامیکی سـاده حاکم بر آنها اسـت. بعلاوه تحقیقات گذشـته نشان دادهاند که این روش در مدل سـازی رفتارهای جامد تغییر شکل پذیر دارای عملکرد بهتریاست[۱۵, ۱۶]. به همین منظور در بسیاری از مدلسازیهای سلولهای زیستی و پوستههای الاستیک از این روش استفاده شده است[۱۸, ۱۷]. انگیزه این تحقیق در مدل سازی برهم کنش جریان سیال نیوتونی تراکمناپذیر با یک جسم تغییر شکل پذیر است که اثرات آن به روش مرز غوطهور بر جریان اعمال می شود. با توجه به نوع جریان، هندسه و جنس جسم درون آن، چند سناریو تحقیق آماده می شود. همچنین برای حل جریان سیال (فضای اویلری) از روش شبکهبولتزمن استفاده شده است که در آن، روش مرز غوطهور متناسب با ماهیت شبکه بولتزمن، سیال را با جسم تغییر شکل پذیر درون آن جفت می کند.

#### ۱–۱– روش مرز غوطهور

تحقیقات پسکین<sup>۱</sup> [۱۹] برای مدل سازی جریان خون در رگهای قلب (به عنوان مرز متحرک مسئله) در سدر تحقیقات انجام شده در زمینه مرز غوطهور میباشد. در روند حل مرز غوطهور میدان جریان روی یک شبکه بندی اویلری ثابت گسسته میشود و متشکل از گروهی نقاط لاگرانژی بدست آمده از شبکه بندی مرز جامد است. ایده اصلی روش مرز غوطهور، برای مدل سازی مرزهای تغییر شکل پذیر با استحکام بالا بوده که در آن با شبیهسازی مرز با المانهای الاستیک فنر، قابلیت تغییر شکل مهیا شده است. نیروی ذخیره شده در فنر باعث برگشتن مرز از حالت تغییر شکل یافته به شکل اولیه خود میشود. برای توزیع نیروی تولیدی روی نقاط مرز لاگرانژی و فنرهای تشکیل دهنده آن بین نقاط اویلری شبکه، از تابع دلتای دیراک استفاده میشود. معادلات حاکم بر ناحیه اویلری، مثل معادله ناویر استوکس، ضمن دریافت این نیروها الگوی جریان را متناسب با اثرات مرز شبیهسازی می کنند.

پیاده سازی درست مرز جسم جامد غوطهور در جریان سیال، وابسته به انتخاب بهترین روش برای محاسبهی نیروی مرزی و اعمال درست آن به معادلات حاکم بر جریان سیال است. اعمال نیروی مرزی به دو گروه اعمال نیروی پیوسته و اعمال نیروی گسسته تقسیم میشوند. در روش اعمال نیروی پیوسته، اثر نیرو وارد شکل پیوسته معادلات حاکم میشود. پسکین این روش را برای مدل سازی باله زدن یک

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Peskin

پرچم در فیلم جریان استفاده نموده است. روش اعمال نیروی بازگشتی<sup>۱</sup> به عنوان نوعی از روش اعمال نیروی پیوسته، برای مدل سازی جریان خون در رگهای قلب الاستیک در تحقیق پسکین [۱۹] استفاده شدهاست. لای<sup>۲</sup> و پسکین [۲۰] نیز این روش را در مسئله عبور جریان از روی یک استوانه صلب مطرح کردهاند. همچنین سایکی<sup>۳</sup> و بیرینگن<sup>۴</sup> [۲۱] روش اعمال نیروی بازگشتی را بر روش حل تفاضل محدود منطبق کردند که در آن از دو متغیر تنظیم کننده برای شبیهسازی بهتر شرایط جریان استفاده شدهاست.

هرچند طرحهای اعمال نیروی پیوسته برای مدل سازی تقابل سازه الاستیک با سیال مناسب هستند [۲۲-۲۲]، انتخاب مقادیر نادرست برای دو پارامتر تنظیم کننده در این روش میتواند باعث انحراف روند حل از مسیر پاسخ تعادلی و منطقی گردد [۲۵, ۲۶].

در روش دوم که اعمال نیروی گسسسته نامیده می شود، معادلات حاکم روی شبکه کارتزین اویلری، بدون در نظر گرفتن حضور مرز غوطهور گسسته و سپس در سلولهایی از شبکه بندی که در همسایگی و تحت اثر مرز هستند، به گونهای تنظیم می شوند که اثر مرز را حس، و الگوی جریان را متناسب با آن شکل دهند. تفاوت این روش با اعمال نیروی پیوسته، در نحوه تعریف چگالی نیروی مرزی است، که در آن برخلاف روش اعمال نیروی پیوسته، جمله مربوط به نیرو بعد از گسسته شدن معادله حاکم بر جریان، به آن اضافه می شود. روش اعمال نیروی مستقیم، یک روش اعمال نیروی گسسته محسوب می شود که توسط موحد یوسف<sup>۵</sup> [۲۷] و ورزیک<sup>۶</sup> و همکاران [۲۸] توسعه پیدا کرده است. ایشان در کار خود چگالی نیرو را متناسب با اختلاف سرعت جریان از سرعت مطلوب مرز بدست

- ۲ Lai
- " Saiki
- <sup>\*</sup> Biringen
- <sup>a</sup> Mohd-Yusof
- <sup>9</sup> Verzicco

<sup>&#</sup>x27; Feed back forcing

آوردهاند. روش اعمال نیروی مستقیم وابسته به پارامترهای تنظیم کننده نیست، در نتیجه از ناپایداریهای عددی مربوط به این دو پارامتر نیز دوری خواهد شد. فادلون<sup>۱</sup> و همکاران [۲۹] این روش اعمال نیرو را در کالبد روش حل تفاضل محدود جریان وارد نمودهاند که در آن نقاط اعمال نیرو، روی نقاط داخلی سیال (اویلری) واقع شدهاست. کیم<sup>۲</sup> و همکاران [۳۰] نیز روش اعمال نیروی مستقیم را در روش حجم محدود وارد و ضمن برقرار نمودن شرط عدم لغزش، شرط پیوستگی را نیز در سلول های محاسباتی که نقاط مرز غوطهور را احاطه کردهاند، پیادهسازی نمودند. اوهلمن<sup>۳</sup> [۳۱] از یک روش اعمال نیروی مستقیم توسعه یافته، منطبق بر تفاضل محدود استفاده نموده است که نوسانات نیرو را روی نقاط لاگرانژی از قانون دوم نیوتن بدست میآید، توسط نیو<sup>۹</sup> و همکاران [۳۲] از یک نیرو الگریتم آنها نیرو با استفاده از یک تبادل مومنتوم ساده در نقاط مرزی محاسبه و دوباره بین نقاط الگریتم آنها نیرو با استفاده از یک تبادل مومنتوم ساده در نقاط مرزی محاسبه و دوباره بین نقاط اویلری توزیع میشود.

در عمل، روش مرز غوطهور به خوبی با انواع جریانهای مختلف هماهنگ و برای شبیهسازی آنها پیاده سازی شدهاست. در این زمینه میتوان به مدل سازی جریانهای تراکم ناپذیر [۳۳, ۳۴]، جریانهای حاوی ذرات [۳۵, ۳۶] تقابل جریان با اجسام جامد [۲۹, ۳۷] جریانهای چند فازی [۳۳, [۳۹] انتقال حرارت مزدوج [۴۱, ۴۱] مکانیک زیست جریانها [۲۲, ۴۲] و ... اشاره کرد.

۱-۲- روش شبکه بولتزمن
در سالهای اخیر روش شبکهی بولتزمن مکررا، برای حل مسائل سنتی جریان بر پایه معادلهی
ناویراستوکس به کار گرفته شده که در تعدادی از مسائل هیدرودینامیکی موفق ظاهر شده است. بر

<sup>`</sup> Fadlun

۲ Kim

<sup>&</sup>quot; Uhlmann

<sup>&</sup>lt;sup>\*</sup> Niu

خلاف روش دینامیک سیالات محاسباتی که در آن هدف محاسبه متغییرهای مهم جریان مثل فشار و سـرعت است، در روش شبکهی بولتزمن هدف بدست آوردن توابع توزیع چگالی ذرات جریان در نقاط مختلف شـبکه اسـت. سـپس دیگر متغییرهای مهم جریان از انتگرال ممان این توابع توزیع چگالی در نقاط مختلف شبكه بدست ميآيد. طبيعت جنبشي بودن روش شبكه بولتزمن چهار مزيت مجزا را نسبت به روش سنتی دینامیک سیالات محاسباتی دارد. اول اینکه الگریتم جریان در میدان سرعت شبکه بولتزمن به مراتب حجم محاسبات و دشواریهای کمتری نسبت به روند متناظر در الگریتم حل معادله غیر خطی ناویر استوکس دارد. هرچند که معادلات جریان ذرات در شبکه بولتزمن، خطی است اما در ترکیب با روند برخورد ذرات در این روش، پدیدههای حاصل از حل غیر خطی معادله ناویر استوکس را پوشش میدهد. مزیت دوم، محاسبه فشار از یک فرمول ساده در شبکه بولتزمن است. حال آنکه محاسبه فشار با توجه به معادله ناویر استوکس نیاز به حل معادله پوآسون ضمن در نظر گرفتن کرنشهای سرعت دارد که این موضوع باعث ایجاد دشواریهای عددی در حل خواهد شد. سوم اینکه روش شبکه بولتزمن با حداقل تعداد ذرات فضای حل ارتباط دارد در حالی که تئوری سنتی تابع توزيع تعادلي ماكسول به يک ميانگين گيري از سرعت كل ذرات ناحيه محاسباتي نيازمند است. چهارم اینکه شکل خاص و ساده معادلات حاکم بر شبکه بولتزمن، باعث سادگی هرچه بیشتر این روش و البته قابلیت موازی نمودن روند حل شده است که سرعت محاسباتی را بسیار افزایش خواهد داد [۴۳].

روش حل شبکه بولتزمن در واقع زاده روش شبکهی گاز ۱ است [۴۴] که نواقصی چون اغتشاشات آماری، تغییر ناپذیری گالیلهای، وابستگی غیر فیزیکی به فشار و ویسکوزیته بالا را رفع نموده است. بر خلاف روش شبکه گاز که در آن از متغییرهای بولین استفاده می شود در روش شبکه بولتزمن یک تابع توزیع چگالی ذرات پیوسته، پیشنهاد شده است [۴۵]. هیگورا<sup>۱</sup> [۴۶] از جنبش انفرادی ذرات و وابستگی ذره به ذره در معادلات جنبشی حل صرف نظرنموده است. این موضوع اغتشاشات آماری را از بین میبرد و تغییر ناپذیری گالیلهای را ناشی میشود. پس از آن کولمن<sup>۲</sup> [۴۷] و کیان<sup>۳</sup> و همکاران [۸۴] تابع توزیع محدود شده به محل تعادلی را پیشنهاد کردند که از روند آسایش باهاتناگر-گروس و کروک [۴۹] که محاسبات را آسان و کارایی عددی آن را بالا میبرد استفاده می کند. به خاطر همین سادگی، روش شبکه بولتزمن در دهههای اخیر برای مدل سازی جریانهای تراکم پذیر[۰۵, ۵۱]، سادگی، روش شبکه بولتزمن در دهههای اخیر برای مدل سازی جریانهای تراکم پذیر[۰۵, ۵۱]، جریانهای تراکم ناپذیر [۵۲, ۵۳]، جریانهای چند فازی [۴۸] جریانهای حاوی ذرات [۵۵] جریان در فضای متخلخل [۵۶] جریانهای آشفته [۵۷] جریانهای الکترو کینتیک<sup>۴</sup> برای کولوییدها<sup>۵</sup> [۸۸]، هیدروینامیک مغناطیسی[۵۹]، جریانهای ویسکوالاستیک<sup>۶</sup> [۰۶] و جریان در میکروکانالها<sup>۷</sup> [۶۱] مورد استفاده قرار گرفته است.

#### ۱-۳- روند مرز غوطهور-شبکه بولتزمن

اولین حل به روش مرز غوطهور-شبکه بولتزمن توسط فنگ<sup>۸</sup> و میکاییلدز<sup>۹</sup> [۳۵] برای مدل سازی حرکت ذره صلب انجام گرفته است. روش حل فنگ و میکاییلدز [۳۵] مشابه روش اعمال نیروی لای و پسکین [۲۰] بوده، با این تفاوت که بجای حل ناویراستوکس، معادله حاکم بر شبکه بولتزمن حل شدهاست. آنها با استفاده از طرح ارتباط داخلی پخشی صریح، جریان سه بعدی حاوی ذرات را مدل

" Qian

- <sup>°</sup> Viscoelastic
- <sup>v</sup> Microchannel
- ^ Feng
- <sup>٩</sup> Michaelides

<sup>\</sup> Higuera

۲ Koelman

<sup>\*</sup> Electrokinetic

<sup>&</sup>lt;sup>a</sup> Keloid

کردند [۳۶]. هرچند برای محاسبه چگالی نیرو همچنان از معادله یناویر استوکس استفاده شده است. دوپویز<sup>۱</sup> و همکاران [۶۲] یک روش اعمال نیروی مستقیم در رویه مرز غوطه ور - شبکه بولتزمن پیشنهاد کردند که در آن محاسبه چگالی نیرو نیز کاملا بر پایه معادلات شبکه بولتزمن استوار است. پنگ<sup>۲</sup> و همکاران [۳8] و سو<sup>۳</sup> و همکاران [۶۴] برای بالا بردن دقت محاسبات عددی مرز غوطه ور، یک روش چند بلوکی<sup>†</sup> پیشنهاد و به کمک آن جریان روی یک ایرفویل<sup>۵</sup> و حرکت گلبول های قرمز تغییر شکل پذیر را شبیه سازی نمودند. با این حال در تحقیقات [۶۲–۶۴] از روش اعمال نیروی فشرده<sup>۶</sup> استفاده شده است که معادله ناویر استوکس با دقت مرتبه دو را پوشش نمی دهد. در مقابل روش اعمال نیروی نیمه<sup>۷</sup> که گیو<sup>۸</sup> و همکاران [۶۸] و واو<sup>۹</sup> و شو<sup>۱۰</sup> [۶۶] و کنگ<sup>۱۱</sup> و حسن<sup>۱۱</sup> [۲۱] به کار برده اند، واگرایی نیرو را حذف و معادله ناویر استوکس با دقت مرتبه دوم را پوشش می دهد.

#### ۱-۴- شبکه سازه جامد الاستیک و ویسکوالاستیک

مبحث جامد ویسکوالاستیک یکی از شاخههای مهم در علم رئولوژی است. به این علت که کاربردها و نمونههای زیادی در طبیعت، صنعت، داروسازی و پزشکی دارند، تحقیقات علمی زیادی رو آنها متمرکز

- <sup>11</sup> Kang
- <sup>17</sup> Hassan

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Dupuis

۲ Peng

<sup>&</sup>quot; Sui

<sup>\*</sup> Multi-block

<sup>&</sup>lt;sup>a</sup> Aerofoil

<sup>&</sup>lt;sup>,</sup> Lumped forcing

 $<sup>^{\</sup>scriptscriptstyle \gamma}$  Split forcing

<sup>^</sup> Guo

۹Wu

<sup>&</sup>lt;sup>\.</sup> Shu

شده است. در داروسازی و پدیده های زیست شناسی مثال های زیادی از تقابل ذرات، سلول ها و یا بافت-های الاستیک یا ویسوالاستیک با جریان ها یا زیست جریان ها وجود دارد. خواص الاستیک و ویسکوالاستیک گروهی از این مواد و بافت های زیستی، همچون مدول الاستیسیته آنها در آزمایشگاه قابل اندازه گیری می باشد. کیم و کیم <sup>۲</sup> [۶۷] و خلیلیان<sup>۳</sup> و همکاران [۸۸] تحقیقاتی را حول خواص ویسکوالاستیک زوناپلوسیدا<sup>۴</sup> داشته اند. همچنین در بعضی کاربردها رفتار پوسته های حاوی دارو در تقابل با جریان سیال، می تواند الاستیک و یا ویسکوالاستیک در نظر گرفته شوند. حتی با فرض کاملا الاستیک بودن پوسته، وجود مایع درون آن، خاصیت دمپ کنندگی در تقابل با تحریک خارجی را به آن می دهد. کوزلواسکی<sup>۵</sup> و گفن<sup>9</sup> [۶۹] مطالعاتی روی تخم های تناسلی جانوران داشته اند. تاژک های موجود در شش ها و امثال آن در بدن، در تماس با جریان هوا می تواند به صورت الاستیک در نظر گرفته شود. شوستر<sup>۷</sup> و ساک<sup>۸</sup> [۰۷] تحقیقات مشابهی را روی شش انسانی انجام دادهاند. تحقیقات گستردهای شود. شوستر<sup>۷</sup> و ساک<sup>۸</sup> [۰۷]

ویژگی بارز یک جامد الاستیک، الاستیسیته آن بوده که البته یک جامد ویسکوالاستیک نیز از آن برخوردار است. اما خاصیت دیگری که آن را از جامد الاستیک متفاوت می کند، ویسکوزیته آن است. در یک جامد الاستیک، یک تبادل مداوم بین انرژی پتانسیل ذخیره شده در جسم و انرژی جنبشی آزاد شونده وجود دارد حال آنکه در جامد ویسکوالاستیک علاوه بر این تبادل، شاهد اتلاف قسمتی از انرژی

- ' Gefen
- <sup>v</sup> Schuster
- ^ Suk

۱ Kim

۲ Kim

<sup>&</sup>quot; Khalilian

<sup>&</sup>lt;sup>†</sup>Zona pellucida

<sup>&</sup>lt;sup>a</sup> Kozlovsky

جنبشي تحت اثر اصطكاك ويسكوز جسم خواهيم بود.

بررسی تحلیلی و عددی رفتار جامد الاستیک و ویسکوالاستیک، نیازمند حل معادلات ساختاری پیوسته حاکم بر این جامدات است. می توان از یکسری روش های شبیه سازی نیز برای این منظور استفاده نمود تا ضمن استفاده از معادلات و الگریتم سادهتر آن، درگیر پیچیده گی و الگریتم دشوار معادلات ساختاری حاکم و گسستهسازی آنها نشد. در مکانیک جامدات، قانون هوک بیان کننده رفتار الاستیک خطي است كه يك فنر خطي با ثابت K يا مدول الاستيسيته E، مي تواند توصيف خوبي از قانون هوك بدست دهد. یکی از مهمترین کاربردهای خاصیت ویسکوزیته، در دمپرهای ویسکوز است که در آن مایع درون دمیر به علت اصطکاک ویسکوز آن با اجزای داخلی، انرژی جنبشی سیستم را تلف می کند و باعث كمتر شدن يا نابودي ارتعاشات آن مي شود. اگر يک فنر خطي به عنوان شبيه ساز خاصيت الاستيسيته در نظر گرفته شود، یک دمپر نیز میتواند توصیف کننده خوبی برای رفتار ویسکوز یک جامد ویسکوالاستیک باشد. در علم رئولوژی برای شبیه سازی هر دو خاصیت اصلی یک جامد ویسکوالاستیک، از ترکیبی از این دو المان مکانیکی استفاده شده است. مدلهای ویسکوالاستیک فراوانی در این زمینه معرفی شدهاند که البته گروهی از آنها عملکرد بهتر و مناسبتری در شبیهسازی داشتهاند. سادهترین شبیهسازیها برای جامد ویسکوالاستیک، مدلهای ماکسول و کلوین مستند. در مدل کلوین، یک دمیر خطی با یک فنر خطی موازی شده است که باعث می شود در بار گذاری ها کرنش یکسانی داشته باشند. این دمپر به خوبی مفهوم اتلاف انرژی و از بین رفتن ارتعاشات را توصیف خواهد نمود. جدای از بحث اتلاف انرژی توسط خاصیت ویسکوزیته یک جامد الاستیک، پدیده خزش نیز در این مواد مشاهده شدهاست. به این صورت که اگر یک جامد ویسکوالاستیک تحت یک تنش ثابت قرار گیرد، پس از رسيدن به تعادل استاتيكي، با ادامه داشتن اين بار گذاري به آرامي به كرنش خود ادامه مي دهد كه به

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Maxwell

۲ Kelvin

این پدیده خزش می گویند. المان کلوین تنها توانایی مدلسازی مفهوم اتلاف انرژی و رسیدن به یک حالت تعادل و آسایش <sup>۱</sup> را دارد و پدیده خزش را پوشش نمیدهد. اما در مدل ماکسول بجای موازی شدن دمپر با فنر، با آن سری میشود که این روش اتصال، به خوبی از مفهوم خزش پیروی می کند.

مدل سازی یک جامد الاستیک یا ویسکوالاستیک تنها با استفاده از یک المان فنر یا ویسکوالاستیک از دقت بسیار پایینی برخوردار است و در بسیاری موارد اصلا امکان پذیر نیست. گروهی از مطالعات با ارائه یک شبکه منظم و ساختار یافته از فنرها، سعی در مدل سازی یک جامد الاستیک داشتهاند[17, 18, 71] که به روش شبکه فنر ۲ معروف شده است. در این شبکه یک سری جرمهای گسسته متمرکز به گونهای در محل اتصال المانها پخش می شوند که مجموع جرم آنها برابر جرم کل مد نظر باشد. تحت هر بارگذاری مشخص روی این شبکه، معادله ساده دینامیک ذرات روی هر گره جرمی گسسته سازی و در نهایت به روش تفاضل محدود حل می شود. از مجموع تغییر مکان انفرادی هر ذره، تغییر شکل مجموعه بدست خواهد آمد. این معادلات می توانند هم به صورت صریح و هم به صورت ضمني حل شوند. مااو<sup>۳</sup> [۷۲] در يک مدل سازي تقابل اجرام الاستيک با جريان سيال، يک حل صريح از تغيير شكل آن پيادهسازي نموده و به توصيف و تشريح خواص و معادلات حاكم بر اين شبكه پرداخته است. همچنین آیدون<sup>۴</sup> [۷۳] نیز یک روش حل ضمنی در این زمینه ارائه نموده است. در این روش ابتدا شبکه تحت نیروی اعمالی، دچار تغییر شکل استاتیک می شود و سیس تحت همان نیرو مجموعه شبکه به صورت یکجا حرکت انتقالی خود را نیز انجام خواهند داد. مونت<sup>6</sup> و اندرسون<sup>۶</sup> [۷۴] روی خواص شبکه الاستیک فنر تحقیقاتی تحلیلی انجام دادهاند و با بررسی معادلات پیوسته جامد

- ۳ Mao
- <sup>\*</sup> Aidun
- <sup>a</sup> Monette

<sup>&#</sup>x27; Relaxation

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> Lattice-Spring Method

<sup>&</sup>lt;sup>6</sup> Anderson

الاستیک و مقایسه آن با رفتار یک شبکه الاستیک منظم از فنرها، رابطه خواص جامد الاستیک، همچون مدول الاستیسته و نسبت پوآسون آن را با ثابت فنرهای شبکه پیدا نمودهاند.

در این پایاننامه بیان خواهد شد که چگونه می توان با استفاده از همین شبکه فنر، یک شبکه ویسکوالاستیک شبیهساز جامد ویسکوالاستیک تولید و خواص آن را پیشبینی نمود.

۱-۵- ضرورت انجام پایاننامه و نوآوری
در طبیعت و صنعت موارد زیادی از حضور اجسام محرک یا معلق در جریان مشاهده می شود که بررسی الگوی جریان، بسته به اهمیت و کاربرد آنها، مورد توجه است. متناسب با ویژگی جریان احتمال رخ دادن ناپایداریهایی چون ایجاد گردابه و شدینگ پشت جسم همراه با جدایش جریان، وجود دارد. ویژگی نوسانی این شدینگ می تواند در اجسام متحرک و یا تغییر شکل پذیر ایجاد ار تعاش کند. کنترل ویژگی نوسانی این شدینگ می تواند در اجسام متحرک و یا تغییر شکل پذیر ایجاد ار تعاش کند. کنترل الگوی جریان عبوری از روی این اجسام و متناسب با آن کنترل ارتعاشات و نوسانات حرکتی جسم از گوی جریان عبوری از روی این اجسام و متناسب با آن کنترل ارتعاشات و نوسانات حرکتی جسم از ورش های غیر فعال <sup>۱</sup> است. در این روش با ایجاد یا اضافه کردن یکسری تدابیر مکانیکی به مسئله مورد روش های غیر فعال <sup>۱</sup> است. در این روش با ایجاد یا اضافه کردن یکسری تدابیر مکانیکی به مسئله مورد مطالعه، سعی در کنترل شرایط ناپایدار به وجود آمده است. رشتههای الاستیک و ویسکوالاستیک مورد مطالعه، در این پایاننامه، می توانند در این زمینه بسیار مفید واقع شوند. در بسیاری از کاربردها با قرار مطالعه در این پایاننامه، می توانند در این زمینه بسیار مفید واقع شوند. در بسیاری از کاربردها با قرار مطالعه در این پایاننامه، می توانند در این زمینه بسیار مفید واقع شوند. در بسیاری از کاربردها با قرار مطالعه در این پایاننامه، می توانند در این زمینه بسیار مفید واقع شوند. در بسیاری از کاربردها با قرار دادن این رشته ها در فضای گردابی پشت اجسام، ناپایداری و آشفتگی الگوی جریان و همچنین مقادیر پسآ و برآ آن را کاهش می دهند.

الگوی دینامیکی و تغییرات شکل رشتهها، شباهت زیادی با حرکت بسیاری از آبزیان، به خصوص ماهیها دارد و با توجه به هندسه ساده و پیادهسازی راحت تر آن در مدل سازی ها عددی و آزمایشگاهی، به عنوان یک گزینه خوب برای بررسیی رفتار آبزیان در جریان آب مطرح است. با بررسی دقیق

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Passive

دینامیک این رشتهها در جریان سیال و تحلیل اثرات خواص فیزیکی آن، میتوان به چگونگی کنترل الگوی جریان توسط ماهیها برای یک شانای موثر پیبرد. از اطلاعات بدست آمده در این زمینه میتواند در ساخت رباتهای ماهی گونه و از این دست، استفاده نمود.

امروزه استفاده از شبکه فنر برای شبیه سازی اجسام و سازه های الاستیک به ویژه در بحث تقابل سازه-سیال مورد توجه میباشد. این روش عمدتا در بررسی اجسام تودهای ضخامتدار در کاربردهای مختلف، همچون ذرات موجود در جریان، شبیهسازی گلبولهای قرمز و یا برای مدلسازی یک غشاء تغییر شکل پذیر مورد استفاده قرار گرفته است. در تحقیقات پیشین روی رشتههای الاستیک، عمدتا روی گسسته سازی معادلات سختاری پیوسته جامداتی حاکم بر مسئله تمرکز داشتهاند. از نوآوریهای پایاننامه حاضر تمرکز روی شبیهسازی کامل رشتههای الاستیک به کمک مفهوم شبکه فنر و مدلسازی دقیق خواص مکانیکی همچون مدول برشی، الاستیسیته، صلبیت خمشی و نسبت پوآسون جسم الاستیک و همچنین تحلیل عملکرد آن در صحت پیادهسازی رفتار رشته با توجه به تحقیقات عددی پیشین است. اما دیگر نوآوری بسیار مهم این تحقیق در استفاده از شبکه جرم-فنر-دمپر در شبیه سازی رشته های الاستیک و جامد ویسکوالاستیک می باشد. قابلیت مهم مدل ارائه شده در آن است که، این شبکه توانایی تبدیل به هر کدام از شبکههای الاستیک، ویسکوالاستیک کلوین و ویسکوالاستیک ماکسول و همچنین شبکه صلب را دارا میباشد که متناسب با آن میتوان رشته الاستیک، ویسکوالاستیک و صلب را مدلسازی نمود. مدل شبکه فنر در واقع همان حالت الاستیک شبكه جرم-فنر-دمپر است. رشتههای الاستیک مورد مطالعه در این پایان نامه دارای حركت دینامیكی نوسانی شدیدی هستند و با توجه به ضخامت کم آنها، تاکنون به طور خاص با استفاده از شبکه جرم فنر شبیه سازی نشدهاند. در واقعیت هیچ جامدی کاملا الاستیک نیست و از مقداری خاصیت دمپ کنندگی در خود برخوردار است. این مسئله ضرورت استفاده از رشته ویسکوالاستیک بجای رشته الاستیک را در پایاننامه روشن میکند. در تحقیق حاضر ضمن شبیه سازی تقابل رشته ویسکوالاستیک کلوین مدل شده با شبکه جرم-فنر-دمپر به عنوان نوآوری مهم تحقیق، با جریان ترکم ناپذیر سیال، اثر خواص این شبکه به عنوان عاملی مهم بر تغییر و کنترل الگوی دینامیکی رشته و جریان بررسی شدهاست.

در بدن انسان و تمام جانوران، بسیاری از بافتها و ذرات موجود در خون، از جنس جامد الاستیک و به ویژه ویسکولاستیک هستند. از آن جمله میتوان به گلبولهای قرمز، تاژکهای شوشها ، مواد پروتئنی، باکتریها، سلولهای تناسلی و... اشاره نمود. مثالهایی از این دست و توجه محققان به بررسی رفتار و عملکرد آنها و همچنین پیادهسازی ساده شبکه جرم-فنر-دمپر در تحقیقات عددی، از دیگر ضرورتهای توجه ویژه این تحقیق به مدل سازی رشته ویسکولاستیک میباشد.

همان طور که بیان شد از اثرات مهم این رشته ها در کاهش پسآ اجسام معلق یا محرک در جریان سیال است. عملکرد این رشته در این کاربرد مهم، بر روی یک استوانه صلب ثابت قرار داده شده در جریان تراکم ناپذیر نیز بررسی و با توجه به تمرکز کم تحقیقات پیشین روی اثر فاصله رشته از استوانه بر کاهش پسآ آن، این موضوع به عنوان هدف و نوآوری این تست قرار داده شده است. بعلاوه قرار گیری رشته الاستیک پشت استوانه، یک طراحی نسبتا کامل تر برای هندسه یک آبزی نیز هست.

امروزه بسیاری از تحقیقات دوفازی سازه-سیال، با استفاده از روشهای شبکه بندی نامنطبق بر جسم حل می شوند. در این پایاننامه ضمن استفاده از شبکه جرم-فنر-دمپر، کیفیت ترکیب آن به کمک روش مرز غوطهور با روش حل شبکه بولتزمن نیز نشان داده شدهاست.

۱–۶– چشم انداز

در این پایاننامه تقابل بین سازههای دو بعدی الاستیک و ویسکوالاستیک با جریانی از سیال نیوتونی تراکمناپذیر دو بعدی و تغییر شکل سازه و همچنین الگوی جریان در اثر این تقابل مورد بررسی قرار خواهد گرفت. روش مورد استفاده برای شبیهسازی تقابل سازه با سیال، روش مرز غوطهور بوده و محاسبه و اعمال نیرو نیز به صورت اعمال نیروی مستقیم صورت می گیرد. برای برقراری ارتباط داخلی بین نقاط مرز غوطهور با نقاط فضای اویلری، از طرح ارتباط داخلی پخشی استفاده شده است. همچنین میدان جریان سیال به روش شبکه بولتزمن ضمن پیادهسازی طرح D2Q9 حل خواهد شد. برای بدست آوردن تغییر شکل سازه الاستیک یا ویسکوالاستیک نیز، از روش شبکه جرم-فنر-دمپر و حل صریح معادلات گسستهسازی شده حاکم بر آن بهره گرفته خواهد شد.

در فصل دوم روش مرز غوطهور در شبکه بولتزمن با رویهی اعمال نیروی مستقیم و نیمه، تشریح و معادلات حاکم بر شبکه جرم-فنر-دمیر به تفصیل بیان و گسسته سازی خواهد شد. در فصل سوم به بررسی خواص و تواناییهای روش شبکه جرم-فنر-دمپر در شبیه سازی جسم تغییر شکل پذیر الاستیک و ویسکولاستیک جامد پرداخته می شود. در فصل چهارم شبیه سازی های انجام شده در این پایاننامه از تقابل سازه الاستیک و ویسکوالاستیک با جریان سیال و نتایج حاصل آن مورد بررسی قرار خ.اهد گرفت. ابتدا در هر مورد هندسه، شرایط مرزی و چینش اجزای شرکت کننده در مدلسازی بیان می شود و سپس در مواردی برای اثبات درستی و اقبال روش به کار برده شده در شبیهسازی عددي مسئله تحت بررسي، به يكسري راستي أزماييها نيز پرداخته خواهد شد. نهايتا نتايج اصلي و منحصر به این پایاننامه در ادامه آن گزارش و مورد بحث و بررسی قرار می گیرد. هدف اصلی در این پایان نامه بررسی تقابل رشته الاستیک و ویسکوالاستیک با یک فضای بینهایت از جریان سیال تراکم ناپذیر است و ضمن این مدلسازی، توانایی روش شبکهی جرم-فنر-دمپر در پیشبینی هرچه دقیقتر رفتار این رشته بررسی می شود. در فصل پنجم ضمن قرار گیری یک رشته الاستیک پشت استوانهای صلب در جریان سیال تراکمناپذیر، کاربرد این رشته در کاهش پسآ جسم مورد بررسی قرار خواهد گرفت. در نهایت فصل ششم به نتیجه گیری در مورد شبیهسازیها و نتایج آن اختصاص خواهد داشت.
### فصل دوم:

# توصيف روشهای شبيهسازی و بيان

معادلات حاكم

۲-۱- توصيف شبكه بولتزمن

روش شبکه بولتزمن اخیر به عنوان یک طرح عددی مناسب و پر طرفدار برای مدل سازی عددی جریان سیالات و پدیدههای حاکم بر آنها شناخته می شود. در این روش سعی می شود با مطالعه و تمرکز روی رفتار و فرایندهای میکروسکوپی ذرات جریان و توجه به رفتار جمعی این ذرات در بعد مزوسکوپی، انواع جریانهای آرام، مغشوش و حتی چند فازی مدل شوند. در علم مکانیک کلاسیک، فرآیندها و پدیدههای مورد مطالعه در ابعاد ماکرو هستند و شرط پیوستگی، به عنوان قانونی اساسی در تمام معادلات حاکم، رعایت می شود. لذا نکته بسیار مهم در طراحی و ایجاد این روش حل، انطباق نهایی نتایج این حل با پدیدههای ماکروسکوپی است. در علم مکانیک سیالات شناخته شدهترین معادله حاکم بر جریانات سیال تراکم ناپذیر، معادله ناویراستوکس میباشد که البته این معادله در دیدگاه ماکروسکوپی و با فرض پیوستگی بدست آمده است. با داشتن یک دید کلی به رفتار مجموعه ذرات مورد مطالعه در روش حل شبكه بولتزمن مي توان فرايندهاي ماكروسكوپي را نيز مدل كرد كه البته نتايج حل شبكه بولتزمن بايد منطبق بر معادله ناویراستوکس باشد. به طور کلی جریانها را می توان در سه مقیاس میکروسکوپیک، مزوسکوپیک و ماکروسکوپیک بررسی کرد. مقیاس ماکرو، مقیاسی است که در آن جریان را پیوسته فرض می کنند. برای اطلاع از پیوستگی جریان می توان از عدد بی بعد نودسن (Kn) استفاده کرد که برابر با نسبت طول ازاد میانگین مولکولی به مقیاس طول مشخه جریان است. با این تعریف، جریانی که این عدد برای آن کمتر از ۰.۱ باشد جریان پیوسته در نظر گرفته می شود و برای جریانی با نودسن بالاتر از این عدد، دیگر معادله ناویراستوکس که با فرض پیوستگی بدست آمده است، کاربرد ندارد و اصطلاحا جریان را رقیق نامند. برای تحلیل این جریانها از روشهای شبیه سازی چون، برخوردهای مولکولی، شبکه گاز و شبکه بولتزمن استفاده می شود. از میان این سه روش متداول، روش شبکه بولتزمن روشی شناخته شدهتر و پرکاربردتر است. در روش برخورد مولکولی، حجم محاسبات به شدت بالاست و به امکانات کامپیوتری قدرتمند احتیاج دارد. لذا روشهای آماری مبنا ذرهای و روشهای شبکهای چون شبکه گاز و شبکه بولتزمن کارایی بیشتری دارند. در این روشها با یک نگاه کلیتر به مجموعهای از مولکولها، برای این مجموعه به عنوان یک ذره واحد، رفتار مشابهی در نظر گرفته میشود که همین عامل حجم محاسبات را کاهش میدهد. به علاوه در روشهای شبکهای، برخلاف روش برخورد مولکولی و مبنا ذرهای، برای هر ذره شماری مسیر مشخص حرکتی وجود دارد و ذرات فقط در این مسیرها حرکت میکنند. این عامل دیگری برای کاهش شدید حجم محاسبات است. این روش مدل سازی بدون شک پاسخگوی رفتار جریان در بعد میکرو نیست، اما میتوان برای مدل سازی جریانهای مزوسکوپیک و ماکروسکوپیک از آنها استفاده نمود. در روشهای شبکهای صحبت از مکان و زمان حضور و برخورد بین ذرات روی مسیرهای مشخص یک شبکه است. روش حل شبکه بولتزمن، بهبود یافته روش شبکه گاز<sup>1</sup> و روند کلی و قوانین حاکم بر آن نیز پیرو همین روش است. در روش شبکه گاز فقط حضور یا عدم مخور ذره در یک مکان و زمان مشخص مهم است و با اعداد اقامت بولین، بررسی میشود. اما در روش شبکه بولتزمن، احتمال حضور ذره مطرح است و بجای اعداد بولین از اعداد اعشاری استفاده و یک فضای احتمالی برای حضور ذره در شبکه بیان خواهد شد. همین عامل دقت مدل سازی این روش را و شبکه بولتزمن، احتمال حضور ذره مطرح است و بجای اعداد بولین از اعداد اعشاری استفاده و یک وضای احتمالی برای حضور ذره در شبکه بیان خواهد شد. همین عامل دقت مدل سازی این روش را

در روش شبکهی بولتزمن که در محیط ناپیوسته مدل شده، هر ذره مجاز است فقط در مسیرهای مشخصی که در یک شبکه بندی منظم ایجاد شده حرکت کند و در آن واحد، در هر مسیر فقط یک ذره میتواند حضور داشته باشد. بعلاوه برخورد بین ذرات در کل شبکه، به طور همزمان و فقط در گرمهای شبکه اتفاق میافتد. معادلات روش شبکه بولتزمن مستقیما از روش شبکه گاز نشات گرفتهاند اما میتوان این معادلات را از معادلهی پیوستهی بولتزمن میز بدست آورد. اگر فرض کنیم f(r,p,t) اما میتوان این معادلات را از معادلهی پیوسته بولتزمن میز بدست آورد. اگر فرض کنیم را از معادلهی پیوسته بولتزمن میز بدست آورد. اگر فرض کنیم را از معادله یوستهی بولتزمن میز بدست آورد. اگر فرض کنیم را از معادله یوستهی بولتزمن میز بدست آورد. اگر فرض کنیم را از معادله یوسته یا را می توان و مکان ذره در فضای شبکه و همچنین از می میزمان و میز میزمی میزه میزمان و میزمان و میزمان و فقط در میتوان این معادلات را از معادله یوسته یا را میزمن و مکان ذره در فضای شبکه و همچنین از از می میزمان و میزمان و

صورت زیر بیان میشود:

$$\frac{\partial f}{\partial t} + p.\,\nabla f = J(f) \tag{1-7}$$

که (f) عملگر برخورد میان ذرات است. در واقع این تابع بیان کننده نرخ تغییرات تابع توزیع ذره در اثر برخورد مولکولی است. با دقت به معادله (۲-۱) مشخص می شود که یک معادله دیفرانسیل غیر خطی است، در نتیجه شکل انتگرالی غیر خطی پیچیده ای را نیز تولید خواهد کرد. بهاتناگر، گروس و کروک<sup>۱</sup> [۴۹] روشی ساده برای تخمین بخش غیر خطی ساز معادله (۲-۱) بیان نموده اند. در این روش تابع (f) به صورت زیر تعریف می شود:

$$J(f) = -\frac{1}{\lambda}(f - f^{eq}) \tag{(7-7)}$$

 $f^{eq}$  تابع توضعی تعادلی موضعی است که در واقع تابع توزیع ماکسول-بولتزمن میباشد. در این معادله  $\lambda$  زمان آسایش<sup>۲</sup> نامیده میشود و زمان مورد نیاز برای رسیدن به تعادل است. مدل بیان شده توسط بهاتناگر، گروس و کروک، مدلی با زمان آسایش منفرد است. مقدار f در شبکه حل وابسته به نرخ انتقال جرم، مومنتوم و حرارت بوده و با فرض زمان آسایش منفرد، این نرخ برای همگی ثابت فرض شده است. البته لالمند و لو [۷۵] طرحی دیگر با نام زمان آسایش چندگانه<sup>۳</sup> معرفی و استفاده کردهاند کردهاند در این نرخ برای مورف و در نتیجه شده است. البته لالمند و لو آرای الم مورف زمان آسایش منفرد، این نرخ برای همگی ثابت فرض شده است. البته لالمند و لو تا الم معرفی و با فرض زمان آسایش منفرد، این نرخ برای همگی دو استه به شده است. البته لالمند و لو تا الم مومنتوم و در نیگر با نام زمان آسایش منفرد، این نرخ برای همگی و استفاده کردهاند که در آن میتوان برای مومونتوم و نفوذ پذیری حرارتی، زمان آسایش مجزا تعریف نمود و در نتیجه دقت بهتری بدست آورد. در نهایت معادله (۲-۱) به صورت زیر تغییر مییابد:

$$\frac{\partial f}{\partial t} + c.\nabla f = -\frac{1}{\lambda}(f - f^{eq}) \tag{(7-7)}$$

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Bhatnagar-Gross-Krook

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> Relaxation time

<sup>&</sup>quot; Multi relaxation time

این معادله می تواند جایگزین معادله ی ناویر استوکس شود. معادله (۲-۳) یک معادله مشتق جزئی خطی است که با انتگرال گیری حول پار امترهای مشخصه سیستم و استفاده از بسط تیلور مرتبه اول می توان نشان داد که:

$$f(r + p\Delta t, c, t + \Delta t) - f(r, p, t) = -\frac{1}{\tau} (f(r, c, t) - f^{eq}(r, c, t))$$
(4-7)

در این معادله  $\Delta t$  گام زمانی حل و  $\lambda \Delta t = \pi$  زمان آسایش بی بعد است. چنانکه پیش از این نیز بیان شد، در روش شبکه بولتزمن هر ذره ضمن حرکت، باید روی گرههای شبکه و در جهات خاصی جریان یابد. احتمال حضور ذره در هر کدام از این جهات با  $f_{\alpha}$  نشان داده میشود که  $\alpha$  نشان دهنده جهت مورد نظر است. لذا با گسسته سازی معادله (۲-۴) روی این جهات در فضای جریان، معادله حاکم بر شبکه بولتزمن با یک فاکتور زمان آسایش به صورت زیر خواهد بود:

$$f_{\alpha}(r+e_{\alpha}\Delta t,t+\Delta t) - f_{\alpha}(r,p,t) = -\frac{1}{\tau}(f_{\alpha}(r,t) - f_{\alpha}^{eq}(r,t))$$

$$(\Delta-\tau)$$

همچنین  $f_{\alpha}^{\ eq}$  و  $g_{\alpha}^{\ a}$  به ترتیب تابع توزیع تعادلی موضعی و سرعت گسسته ذره در جهت  $\alpha$  است. پارامتر کلیدی در بحث شبکه بولتزمن، تابع توزیع تعادلی موضعی است. روند حل مسائل نفوذ، جابجایی، معادلات مومنتوم و انرژی در روش شبکه بولتزمن همگی یکسان هستند و نقطه تفاوت آنها تنها در بدست آوردن تابع توزیع تعادلی است. تابع توزیع ماکسول به صورت زیر بیان میشود:

$$f = \frac{\rho}{2\pi/3} e^{-\frac{3}{2}(c-u)^2}$$
(9-7)

که u سرعت جریان و  $\rho$  چگالی آن میباشد. با اعمال بسط سری تیلور مرتبه دوم برای معادله u (۶-۲) و گسسته سازی آن در جهات مختلف حرکتی در شبکه حل، خواهیم داشت:

$$f_{\alpha}^{eq} = \omega_{\alpha} \rho \left( 1 + \frac{3}{c^2} (e_{\alpha}.u) + \frac{9}{2c^4} (e_{\alpha}.u)^2 - \frac{3}{2c^2} u^2 \right)$$
(Y-Y)

که در این معادله  $c=rac{\Delta x}{\Delta t}$  و  $\Delta t$  به ترتیب اندازهی المان شــبکه، گام زمانی حل و سـرعت ش. بکه هستند. توجه داشته باشید که lpha = 0، به معنای باقی ماندن ذره در گره و عدم جابجایی آن lpha است.  $\omega_{lpha}$  ضریب وزنی نامیده می شود که مقدار آن وابسته به سرعتهای گسسته شده در جهات  $\omega_{lpha}$ روى گرههاى شبكه مىباشد. مقدار تابع توزيع تعادلى وابسته به نوع شبكه بولتزمن انتخابى نيز هست. وابسته به ابعاد مورد مطالعه و تعداد جهت گیریهای سرعت برای ذرات در شبکه بولتزمن، انواع شبکه حل می تواند معرفی شود که به فرم  $D_n Q_m$  نام گذاری می شوند. n متغییر از ۱ تا ۳ بوده که به ترتیب نشان دهنده حل یک بعدی، دوبعدی و سه بعدی جریان و m مشخص کننده تعداد جهات حرکتی ممکن برای هر ذره روی گرههای شبکه است. در حلهای دوبعدی جریان بهترین مدل  $D_2 Q_9$  است که در شبکه بولتزمن مربعی پیاده میشود و یک طرح نه جهته برای سرعت ذره روی گرهها است. نمایی از طرح  $D_2 Q_9$  در شکل ۲-۲ نشان داده شده است. متداول است که در روش شبکه بولتزمن،  $\Delta x$  و هر دو برابر واحد در نظر گرفته می شوند. به این ترتیب سرعت ذره در هر کدام از جهات ارائه شده  $\Delta t$ در شبکه بولتزمن به معنای سرعت مورد نیاز برای جابجا شدن ذره بین گره کنونی تا اولین گره همسایه، در جهت سرعت انتخاب شده و در مدت زمان  $\Delta t$  است. اگر بعد مکان در جهت افقی با x و درجهت عمودی با y نمایش داده شـود آنگاه بردارهای گسـسـته شـده سـرعت روی این نه جهت به صورت زیر بیان می شوند:

α	0	1	2	3	4	5	6	7	8
$e_{\alpha,x}$	0	1	0	-1	0	1	-1	-1	1
$e_{\alpha,y}$	0	0	1	0	-1	1	1	-1	-1
									(۲-۸)



شكل ۲-۱: طرح D2Q9.

همچنین با توجه به اندازه بردارهای سرعت بیان شده، ضرایب وزن نیز به صورت زیر بیان میشوند:

$$\omega_{\alpha} = \begin{cases} 4/9, & \alpha = 0\\ 1/9, & \alpha = 1,2,3,4\\ 1/36, & \alpha = 5,6,7,8 \end{cases}$$
(9-7)

$$e_{\alpha} = \begin{cases} (0,0,0), & \alpha = 0\\ (\pm 1,0,0), (0,\pm 1,0), (0,0,\pm 1), & \alpha = 1,2,\dots,6\\ (\pm 1,\pm 1,0), (0,\pm 1,\pm 1), (\pm 1,0,\pm 1), & \alpha = 7,8,\dots,18 \end{cases}$$
(1.-7)

$$\omega_{\alpha} = \begin{cases} 1/3, & \alpha = 0\\ 1/18, & \alpha = 1, 2, \dots, 6\\ 1/36, & \alpha = 7, 8, \dots, 18 \end{cases}$$
(1)-7)

برای اطمینان از ارضای معادله ناویر استوکس توسط معادلات شبکه بولتزمن با یک فاکتور زمان

آسایش، میتوان از آنالیز ابعادی چاپمن انسکوگ' استفاده نمود.

در یک حل جریان، چگالی سیال و مونتوم حاصل آن از پارامترهای مهم و اثر گذار حل هستند که با استفاده از ممان اول و دوم تابع توزیع ذره به صورت زیر بدست خواهند آمد:

$$\rho = \sum_{\alpha} f_{\alpha} = \sum_{\alpha} f_{\alpha}^{eq} \tag{17-7}$$

$$\rho u = \sum_{\alpha} e_{\alpha} f_{\alpha} = \sum_{\alpha} e_{\alpha} f_{\alpha}^{eq}$$
(18-7)

همچنین فشار در این جریان در ارتباط مستقیم با چگالی سیال است و داریم:

$$P = c_s^2 \rho \tag{14-7}$$

در روش شبکه بولتزمن، زمان آسایش بیبعد با ویسکوزیته سینماتیکی به صورت زیر ارتباط دارند:

$$\nu = \left(\tau - \frac{1}{2}\right) c_s^2 \Delta t \tag{10-T}$$

سرعت صوت در شبکه حل بولتزمن و برابر با 
$$C_s = c/\sqrt{3}$$
 است.  $C_s$ 

آنچه در یک محیط ناپیوسته از ذرات میتوان مشاهده کرد، برخورد و حرکت ذرات است، لذا روند حل شبکه بولتزمن نیز به دو مرحله مجزای برخورد و جاری شدن تقسیم میشود. این دو مرحله در قالب حل عددی معادله شبکه بولتزمن با یک فاکتور آسایش به صورت زیر قابل بیان است:

مرحله برخورد 
$$f'_{\alpha}(r,t) = f_{\alpha}(r,t) - \frac{1}{\tau} [f_{\alpha}(r,t) - f^{eq}_{\alpha}(r,t)]$$
 (۱۶-۲)

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup>Chapman-Enskog

مرحله جاری شدن 
$$f_{\alpha}(r + e_{\alpha}\Delta t, t + \Delta t) = f'_{\alpha}(r, t)$$
 (۱۷-۲)

تابع توزیع ذره پس از برخورد است. در مرحله جاری شدن، مقادیر توابع توزیع ذرات، به ذرات  $f'_{\alpha}$  همسایگی آنها در جهت سرعتهای گسسته سازی شده نسبت داده می شود و هیچگونه عملیات محاسباتی دیگری صورت نمی گیرد، از این رو این روند عملیات جاری شدن نام گرفته است.



شكل ۲-۲: فلوچارت روش شبكهى بولتزمن.

۲-۲- توصيف روش مرز غوطهور

در سالهای اخیر روش مرز غوطهور در شبیهسازی تقابل سازه و سیال مورد توجه ویژه قرار گرفته و موفقیتهای زیادی نیز کسب نموده است. برای مدل سازی عددی دینامیک پدیدههایی که در آن با یک تقابل دو یا چند فازی روبرو هستیم، دو دیدگاه کلی شبکهبندی منطبق بر جسم و شبکهبندی نامنطبق بر جسم حاکم است. هرچند در روش منطبق بر جسم، شبکه جسم یا مانع جامد موجود در جریان، مستقیما با شبکه بندی حل جریان در ارتباط است و تغییر شکل و موقعیت آن بی واسطه بر معادلات و الگوی جریان اثر میگذارد، اما به علت نیاز این روش شبکهبندی به بازسازی مداوم شبکه تحت اثر تغییر موقعیت و شکل جسم تغییر شکلپذیر، حجم و زمان محاسبات بسیار بالا میرود و البته قدرت آن نیز در مدلسازی مرزهای پیچیده چشم گیر نیست. در این روش معمولا معادلات به روش مرز حجم محدود و تفاضل محدود پیاده سازی میشوند. اما در روش مرزهای نامنطبق و از جمله روش مرز غوطهور، از یک شبکه بندی کارتزین ثابت برخلاف روشهای پیشین استفاده شدهاست و نقاط مرزی حاضر در سیال، بر نقاط شبکه سیال انطباق ندارند و لذا سیال نمیتواند مستقیما از مرز شیء اثر بگیرد. در این روش تغییر شکل مرز بر معادله حاکم بر جریان سیال اثر میگذارد. به این ترتیب که معادله حاکم بر سیال در نقاطی از شبکه که در حوالی مرز متحرک هستند، دچار تغییر میشود. به این ترتیب الگوی خطوط جریان، متناسب با شکل مرز درون آن، شکل میگیرند و از مسیر خود منحرف میشوند. البته این عدم انطباق مرز با شبکه لزوم استفاده از دوش میشوند. این روش

نقاط محاسباتی به دو گروه نقاط جریان سیال (نقاط اویلری) و نقاط روی مرز جسم متحرک (نقاط لاگرانژی)، تقسیم میشوند. نقاط اویلری جریان، اثر نقاط لاگرانژی مرز جسم را فقط به عنوان یکسری نیروهای خارجی میشناسند که به صورت جملهای وارد معادله حاکم بر جریان در آن نقاط میشود. این معادله میتواند معادله ناویراستوکس باشد. اگر جسم درون جریان تغییر شکل پذیر باشد، آنگاه نیاز است تا عکسالعمل نیروی وارده بر معادلات شبکه بولتزمن، به جسم تغییر شکل پذیر نیز وارد آید تا شکل آن متناسب با این نیرو بهروز شود. پس به این ترتیب دو ناحیه حل کاملا مجزا به وجود میآید که فقط از طریق محاسبه چگالی نیروی مرزی میان آنها با یکدیگر ارتباط برقرار میکنند. نیرو، دقت تفکیک فازها از همدیگر را به همراه دارد. دراین زمینه دو روش اعمال نیروی بازگشتی و اعمال نیروی مستقیم برای محاسبه و اعمال نیرو بر معادلات جریان، شناخته شده است. در روش اعمال نیروی بازگشتی، در طی حل با یک روند بازگشتی، از روی سرعت و مکان نقاط مرز غوطه ور نیروی مرزی بدست خواهد آمد، درحالی که در روش اعمال نیروی مستقیم، نیروی مرزی مستقیما از معادلات حاکم بر جریان استخراج می شود. پسکین [۱۹, ۷۶] پیشگام در روش اعمال نیروی مستقیم بوده که از این روش برای مدل سازی جریان خون در رگهای یک قلب الاستیک استفاده نموده است.

روش اعمال نیروی مستقیم ابتدا توسط موحد یوسف [۷۷] ارائه شد. در این روش، نیرو روی مرز خارجی (مرز غوطهور) به گونهای بدست میآید که شرط پیوستگی در سلولهایی که مرز غوطهور از آنها عبور می کند برقرار باشد. در روش مرز غوطهور، شرط عدم لغزش سیال رو مرز، عاملی مهم در بدست آوردن نیروی مرزی میباشد. به بیان دیگر شرط عدم لغزش، برابر بودن سرعت سیال مجاور مرز با سرعت مرز است. نیروی مرزی زمانی تولید میشود که این دو سرعت برابر نباشند و به اندازهای است که سرعت سیال را بر سرعت مرز، منطبق کند. نیروی مرزی به صورت زیر وارد معادلهی ناویراستوکس میشود.

$$\rho\left(\frac{\partial V}{\partial t} + V \cdot \nabla V\right) = -\nabla P + \mu \Delta V + F \tag{1A-T}$$

که  $\rho$  چگالی سیال، V بردار سرعت سیال، P فشار،  $\mu$  ویسکوزیته و F نیروی اعمال شده از طرف مرز بر سیال است. طرحهای ارتباط داخلی به دو گروه طرح داخلی آنی و پخشی تقسیم می شوند. در طرح پخشی، نیروی مرزی روی نقاط مرز غوطهور بدست می آید. و سپس نیروی محاسبه شده، بین نقاطی از سیال که همجوار مرز هستند پخش می شود و به همین خاطر این طرح، پخشی نام گرفته

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Sharp interface scheme

 $<sup>^{</sup>r}$  Diffuse interface scheme

است. در حالی که در طرح آنی، این نیرو روی نقاطی از سیال که در همسایگی نقاط مرز هستند محاسبه می شود. عمل پخش به کمک یک تابع دلتای گسسته<sup>۱</sup> انجام می گیرد.

روش اعمال نیروی مستقیم با طرح ارتباط داخلی پخشی، اولین بار توسط سیلوا<sup>۲</sup> و همکاران [۸۷] مورد استفاده قرار گرفت. اوهلمن [۳۱] نیز این روش را برای شبیه سازی جریان سه بعدی حاوی ذرات به کار برد. سرعت سیال مجاور نقاط مرزی، میتواند با همان تابع دلتای گسسته که برای پخش نیرو به کار گرفته شد، بدست آید. اهلمن [۳۱] نشان داده است که روش اعمال نیروی مرزی با طرح داخلی پخشی، حل روانتری نسبت به طرح آنی فراهم میآورد.

### ۲-۲-۱ توصيف روش مرز غوطهور-شبکه بولتزمن

اخیر بجای استفاده از معادلهی ناویراستوکس به عنوان حلگر جریان، از روش شبکه بولتزمن نیز استفاده شده است [۷۹, ۸۰]. روش مرز غوطهور – شبکه بولتزمن به عنوان یک طرح نامطبق بر جسم، روشی بسیار کارآمد و با عملکرد مناسب در مدلسازی مرزهای تغییر شکل پذیر و متحرک در جریان سیال است. این روش به علت نیاز نداشتن به بازسازی شبکه محاسباتی، استفاده از یک شبکه کارتزین ثابت، سادگی معادلات شبکه بولتزمن حاکم بر جریان و همچنین قابلیت موازی شدن روند حل و افزایش سادگی معادلات شبکه بولتزمن دانم در مدل می در می مراخ محاسباتی، استفاده از یک شبکه کارتزین ثابت، سادگی معادلات شبکه بولتزمن حاکم بر جریان و همچنین قابلیت موازی شدن روند حل و افزایش سادگی معادلات شبکه بولتزمن حاکم در می در از می در از می معادلات شبکه بولتزمن حاکم بر جریان و همچنین قابلیت موازی شدن روند حل و افزایش سادگی معادلات شبکه بسیاری را نسبت به روشهای دینامیک سیالات محاسباتی به خود اختصاص داده است.

همان طورکه معادله ناویراستوکس به کمک یک جملهی حاوی نیرو با روش مرز غوطهور ترکیب می شود، معادله حاکم بر شبکه بولتزمن نیز به همین طریق با رفتار مرز غوطهور ارتباط برقرار می کند. فنگ و میخایلدز [۳۵] اولین بار روش مرز غوطهور در شبکه بولتزمن را پیشنهاد کردند که در روش آنها حلگر جریان بجای معادله ناویراستوکس، معادله حاکم بر شبکه بولتزمن بوده است. شرایط مرزی

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Discrte delta function

۲ Silva

دیوارهها در شبکه بولتزمن با استفاده از مفهوم پرش-عقب<sup>۱</sup> بدست میآید[۳۲]. روش مرز غوطهور-شبکه بولتزمن به صورت کاملا مستقل از معادلات ناویراستوکس، و تنها با اتکا به معادلات حاکم بر شبکهی بولتزمن، الگوی جریان و چگالی نیروی مورد نیاز را بدست میآورد. در این تحقیق، روش مرز غوطهور با اعمال نیروی مستقیم در شبکه بولتزمن با پیروی از روش اعمال نیروی نیمه<sup>۲</sup>، که روش پیشنهادی توسط گیو و همکاران [۶۵] است پیش گرفته میشود که باعث بالا رفتن دقت محاسباتی می گردد.

#### ۲-۲-۲ روش اعمال نیروی نیمه (Split forcing)، در شبکه بولتزمن

در این بخش به بیان کاملتری از روش مرز غوطهور با اعمال نیروی مستقیم در شبکه بولتزمن و معادلات حاکم بر آن پرداخته میشود. برای توزیع نیرو بین نقاط اویلری، از طرح ارتباط داخلی پخشی صریح [۸۸]، استفاده شدهاست. در این روش برای شناسایی نقاطی از شبکه که در همسایگی نقاط مرزی هستند و اینکه چه مقدار از نیروی مرزی اثر میپذیرند، میتوان از دو نوع عملگر استفاده نمود. در عملگر اول، دو نقطه و در عملگر دوم چهار نقطه در همسایگی مرز، درگیر نیروی مرزی میشود که در ادامه درباره این دو صحبت خواهد شد.

در تحقیق حاضر تنها به بیان روش شبکه بولتزمن با یک فاکتور زمان آسایش پرداخته می شود. در بسیاری از تحقیقات [۶۵, ۶۲] روش اعمال نیروی فشرده<sup>۳</sup> به کار گرفته شده است که مرتبه دوم حل معادله ناویر استوکس را پوشش نمی دهد. اما در روش اعمال نیروی نیمه که بر روش اعمال نیروی مستقیم به خوبی منطبق می شود، ابتدا نیمی از نیرو بر معادله وارد می آید و اثر خود را بر تابع توزیع تعادلی ذره اعمال می کند، سپس در مرحله بعد نیرو به طور کامل و صریح با معادله شبکه بولتزمن

<sup>&#</sup>x27; Bounce back

<sup>&</sup>lt;sup>v</sup> Split forcing

<sup>&</sup>quot; Lumped forcing

ترکیب می شود و کاستی روش قبل را از بین می برد. روش اعمال نیروی نیمه دقت بیشتری را در روش مرز غوطهور ایجاد می کند. روش پیشنهادی گیو و همکاران [۶۵] برای اعمال نیروی نیمه در معادلات شبکه بولتزمن، دقت مرتبه دوم از حل معادله ناویراستوکس را پوشش می دهد. اگر فرض کنیم F نیروی مرزی وارده بر سیال باشد، معادله کلی حاکم بر شبکه بولتزمن با یک فاکتور زمان آسایش، با احتساب اثر نیروی خارجی بر حل، به صورت زیر قابل بیان است:

$$f_{\alpha}(\mathbf{r} + \overrightarrow{e_{\alpha}}\Delta t, t + \Delta t) = f_{\alpha}(r, t) - \frac{1}{\tau} \Big[ f_{\alpha}(\mathbf{r}, t) - f_{\alpha}^{(eq)}(\mathbf{r}, t) \Big] + F_{\alpha}(\mathbf{r}, t)\Delta t, \qquad (19-T)$$

در معادله (۲-۱۹)  $F_{\alpha}$  نیروی مرزی خارجی اعمال شده به شبکه بولتزمن و گسسته شده در جهات مختلف سرعت روی گرههای حل میباشد. همچنین در محاسبه مومنتوم سیال نیز اثر نیروی خارجی باید وارد شود که در مفهوم اعمال نیروی نیمه، مومنتوم به شکل زیر بیان خواهد شد:

$$\rho u = \sum_{\alpha} e_{\alpha} f_{\alpha} + \frac{\Delta t}{2} F \tag{(7.-7)}$$

برای گسسته سازی نیروی F در جهات مختلف سرعت و بدست آوردن توزیع گسسته نیرو در گرههای حل، می توان از رابطهی زیر استفاده نمود:

$$F_{\alpha}(r,t) = \left(1 - \frac{1}{2\tau}\right)\omega_{\alpha} \left[3\frac{\vec{e}_{\alpha} - \vec{u}(r,t)}{c^2} + 9\frac{\vec{e}_{\alpha}.\vec{u}(r,t)}{c^4}\vec{e}_{\alpha}\right].F(r,t)\Delta t \tag{Y1-Y}$$

$$\sum_{\alpha} F_{\alpha}(r,t) = 0 \tag{YY-Y}$$

$$\sum_{\alpha} e_{\alpha} F_{\alpha}(r,t) = \left(1 - \frac{1}{2\tau}\right) F(r,t)$$
(17-7)

با توجه به معادلات (۲-۲۲) و (۲-۲۳)، معادله شـبکه بولتزمن صریح با اعمال نیروی نیمه و یک زمان آسایش به صورت زیر قابل بیان است:

$$f_{\alpha}(\mathbf{r} + \overline{e_{\alpha}}\Delta t, t + \Delta t) = f_{\alpha}(r, t) - \frac{1}{\tau} \Big[ f_{\alpha}(\mathbf{r}, t) - f_{\alpha}^{(eq)}(\mathbf{r}, t) \Big] + \Big(1 - \frac{1}{2\tau}\Big) F_{\alpha}(\mathbf{r}, t)\Delta t \qquad (\Upsilon^{\xi-\Upsilon})$$

مزیت استفاده از روش اعمال نیروی نیمه در این است که در اعمال نیروی معمولی، ذره تنها تحت اثر نیروی اعمال شده به آن در مکان و زمان کنونی است و با همین نیرو تا قرار گرفتن در موقعیت جدید در گام زمانی و مکانی بعدی ادامه میدهد حال آنکه در این روش، نیروی حال حاضر وارد شده به ذره، تنها در نیمی از گام زمانی به آن وارد میآید و نیروی بهروز رسانی شده، یک بار دیگر در انتهای گام زمانی بر ذره اعمال میشود که دقت مسئله را افزایش خواهد داد. معادلات اعمال نیرو خارجی بر شبکه بولتزمن میتواند در طی چهار گام زمانی که در ادامه بیان خواهد شد حل شود. این معادلات بر اساس روش گیو و همکاران [۶۵] بیان شدهاند.

گام اول: اعمال نيرو اوليه

$$\rho_f(r,t)\mathbf{u}(\mathbf{r},t) = \sum_{\alpha} e_{\alpha} f_{\alpha}(\mathbf{r},t) + \frac{\Delta t}{2} \mathbf{F}(\mathbf{r},t)$$
(YΔ-Y)

گام دوم: برخورد

$$f'_{\alpha}(\mathbf{r},t) = f_{\alpha}(\mathbf{r},t) - \frac{1}{\tau} \Big[ f_{\alpha}(\mathbf{r},t) - f_{\alpha}^{(eq)}(\mathbf{r},t) \Big]$$
(19-1)

گام سوم: اعمال نيرو دوم

 $f_{\alpha}^{"}(r,t) = f_{\alpha}'(r,t) + \Delta t F_{\alpha}(r,t)$ (YV-Y)

گام چهارم: جاری شدن

$$f_{\alpha}(r + e_{\alpha}\Delta t, t + \Delta t) = f_{\alpha}^{"}(r, t)$$
(YA-Y)

۲-۲-۳- روش اعمال نیروی مستقیم

در این معادلات  $f'_{\alpha}$  و " $f'_{\alpha}$  به ترتیب توابع توزیع ذرات Post-Collision و Post-forcing هستند.

## در این بخش به بیان بحث اعمال نیروی مستقیم و چگونگی محاسبه چگالی نیروی مرزی به کمک آن در شبکهی بولتزمن پرداخته میشود و معادلات صریح حاکم بر آن نیز بیان خواهند شد. اگر فرض کنیم که $U^{a}$ سرعت مرز غوطهور و $U^{nof}$ سرعت سیال در همسایگی مرز و بدون اعمال نیروی مرزی باشد، شرط عدم لغزش سیال روی مرز جسم درون جریان بیان میکند که این دو سرعت باید مقداری یکسان داشته باشند. پس در طی گام زمانی $\Delta t$ با اعمال نیروی مرزی از طرف مرز غوطور بر نقاط اویلری فضای جریان شبکه بولتزمن، این اختلاف به حداقل ممکن خواهد رسید.

$$F(r,t) = \rho \frac{\vec{U}^d - \vec{U}^{nof}(r,t + \Delta t)}{\Delta t}$$
(۲۹-۲)

روند به روز رسانی توابع توزیع ذرات در شبکه بولتزمن به این صورت است که مقدار جدید هر کدام از توابع توزیع در گرههای شبکه از مقدار گره پیشین آن در همان جهت، بدست میآید. به همین خاطر است که بهروز رسانی تابع توزیع در دو مرحله برخورد و سپس جاری شدن (تحویل دادن مقادیر بدست آمده در هر گره، در هر کدام از جهات توابع توزیع، به گره بعدی در همان جهت) انجام میگیرد. به این ترتیب مقدار جدید تابع توزیع گسسته به روش اعمال نیروی مستقیم در هر گره برای گام زمانی بعدی به صورت زیر قابل بیان است:

$$f_{\alpha}(\mathbf{r} + \overrightarrow{e_{\alpha}}\Delta t, t + \Delta t) = f_{\alpha}(r, t) - \frac{1}{\tau} \Big[ f_{\alpha}(\mathbf{r}, t) - f_{\alpha}^{(eq)}(\mathbf{r}, t) \Big] + F_{\alpha}(\mathbf{r}, t)\Delta t \qquad (\Upsilon \cdot \Upsilon)$$

با توجه به مفهوم اعمال نیروی نیمه، نیروی مرزی در نیمی از گام زمانی محاسبه میشود که نهایتا خواهیم داشت:

$$F(r,t) = 2\rho \frac{\vec{U}^d - \vec{U}^{nof}(r,t+\Delta t)}{\Delta t}$$
(٣١-٢)

#### ۲-۲-۴- طرحهای ارتباط داخلی

در این بخش به بیان طرح ارتباط داخلی پخشی در ارتباط با معادلات اعمال نیروی مستقیم در شبکه بولتزمن و روش اعمال نیروی نیمه، بیان میشود. میدان جریان سیال شامل گرههای محاسباتی اویلری شبکه بولتزمن میباشد که داخل و بیرون مرز غوطهور را در بر گرفته است. عدم ارتباط مستقیم میان نقاط اویلری و لاگرانژی روی مرز غوطهور، لزوم استفاده از طرحهای ارتباط داخلی را روشن میکند. در طرح ارتباط داخلی پخشی هدف آن است که ضمن شناسایی مرز و مکان آن برای میدان حل جریان، نیروی مرزی محاسبه شده روی نقاط لاگرانژی، بین نقاط اویلری تحت تاثیر مرز، توزیع شود.

در روش اعمال نیروی مستقیم با رویه ارتباط داخلی پخشی، پس از مرحله یجاری شدن و بدست آمدن مقادیر جدید توابع توزیع ذره، ابتدا سرعت نقاط اویلری ( $I_{ij}^{nof}$ ) بدون در نظر گرفتن اثرات نیروی مرزی، بدست میآید. در شکل ۲-۳ یک نمای کلی از حضور یک مرز غوطهور در فضای اویلری نشان داده شده که مختصات افقی در شبکه با x و در جهت عمودی با y مشخص شدهاست.  $i \ e$  f به ترتیب نشان دهنده ی زیروند گره iام و fام در جهت  $x \ e$  y شبکه هستند، در ادامه با استفاده این سرعت برای نقاطی از شبکه که در همسایگی نقاط مرزی هستند و با استفاده از تابع درون یاب ذکر شده، سرعت سیال در مجاورت مرز غوطور،  $I_b^{nof}$ ، بدست خواهد آمد. d نشان دهنده نقطه لاگرانژی dام است. با داشتن سرعت مرز  $U_b^{nof}$  ایروی مرزی روی نقاط لاگرانژی با توجه به اختلاف سرعت  $U_b^{nof}$  از سرعت مرز، از معادله (۲-۳) بدست میآید. چنانکه پیش از این نیز بیان شده شرط عدم لغزش زمانی برقرار است داشتن سرعت مرز  $U_b^{nof}$  نیروی مرزی روی نقاط لاگرانژی با توجه به اختلاف سرعت  $U_b^{nof}$  از سرعت مرز، از معادله (۲-۳) بدست میآید. چنانکه پیش از این نیز بیان شده شرط عدم لغزش زمانی برقرار است مرز وارد میآید تا به سرعت مرز برسند، لذا نیاز است تا با استفاده از مرح ار تباط داخلی که در ادامه بیان خواهد شد، این نیرو بین نقاط اویلری شبکه با توجه به فاصله آنها از مرز پخش و وارد معادلات مرز وارد میآید تا به سرعت مرز برسند، لذا نیاز است تا با استفاده از مرز پخش و وارد معادلات مرز وارد میآید تا به سرعت مرز برسند، لذا نیاز است تا با استفاده از مرح ارتباط داخلی که در ادامه

بەروز مىشود.



شکل ۲-۳: نمایی از حضور مرز غوطهور در فضای شبکهبندی جریان سیال.

طرح ارتباط داخلی مورد استفاده در این تحقیق از تابع دلتای گسستهی زیر برای اعمال اثر فاصلهی نقاط اویلری از نقاط لاگرانژی استفاده می کند.

$$D(\vec{r} - \vec{r}_b) = \frac{1}{h^2} d\left(\frac{x - x_b}{h}\right) d\left(\frac{y - y_b}{h}\right)$$
(٣٢-٢)

در این فرمول D تابع درون یاب مور نظر است. مولفه های مکان هر نقطه از سیال در همسایگی مرز با  $\bar{r}$  نشان داده شده و  $\bar{r}_b$  بردار مکان نقطه ای از مرز غوطه ور است که مورد مطالعه می باشد. D نشان می دهد که هر کدام از نقاط سیال که در نزدیکی مرز هستند چقدر از مرز اثر می پذیرند.  $\Delta x = \Delta y$  و  $\Delta x = V$  و  $\Delta x$  و  $\Delta y$  به ترتیب، اندازه ی شبکه بندی بولتزمن در جهت x و y است. نقاطی از فضای اویلری که در تابع بازه دار D صدق کنند، همسایه مرز محسوب می شوند و با توجه به فاصله ای که از مرز دارند مقدار D متغییر خواهد بود. در ادامه دو نوع تابع D معرفی خواهد شد که در یکی دو فضای اویلری که در تابع بازه دار D صدق کنند، همسایه مرز محسوب می شوند و با توجه به فاصله ای نقطه ای از مرز دارند مقدار D متغییر خواهد بود. در ادامه دو نوع تابع D معرفی خواهد شد که در یکی دو نقطه و در دیگری چهار نقطه ی اویلری، در اطراف نقطه ی لاگرانژی مد نظر، صدق می کند. اگر فرض کنیم و در دیگری چهار نقطه ی اویلری، در اطراف نقطه ی لاگرانژی مد نظر، صدق می کند. اگر فرض کنیم مر حرم می و یا می دو بیان می شود:

$$d(r_0) = \begin{cases} 1 - |r_0|, & |r| \le 1\\ 0, & |r_0| > 1 \end{cases}$$
(77-7)

$$d(r_0) = \begin{cases} \frac{1}{8} \left( 3 - 2|r_0| + \sqrt{1 + 4|r_0| - 4r^2} \right), & 0 \le |r_0| < 1\\ \frac{1}{8} \left( 5 - 2|r_0| + \sqrt{-7 + 12|r_0| - 4r^2} \right), & 0 \le |r_0| < 1\\ 0, & |r_0| \ge 2. \end{cases}$$
(74-7)

حال پس از تعریف تابع عملگر D، سـرعت  $\vec{U}^{nof}$  سیال در مجاورت هر نقطه لاگرانژی دلخواه، با توجه به سرعت  $u_{ij}^{nof}$  نقاط اویلری همسایه آن نقطه، به صورت زیر بدست خواهد آمد.

$$\vec{U}_{b,x}^{nof} = \sum_{ij} u_{ij,x}^{nof} D(x_{ij} - x_b) h^2$$
(YD-Y)

$$\vec{U}_{b,y}^{nof} = \sum_{ij} u_{ij,y}^{nof} D(y_{ij} - y_b) h^2$$
(79-7)

نهایتا پس از قرار گرفتن این معادلات در معادله (۲-۳۱)، نیرویی که از طرف مرز به نقاط اویلری وارد میشود به صورت زیر بدست میآید.

$$F_{x,ij} = \sum_{b} F_{x,b} D(x_{ij} - x_b) \Delta s_b \tag{(4.17)}$$

$$F_{y,ij} = \sum_{b} F_{y,b} D(y_{ij} - y_b) \Delta s_b$$
(٣٨-٢)

$$\vec{F}_{ij} = \begin{bmatrix} F_{x,ij} \\ F_{y,ij} \end{bmatrix}$$
(٣٩-٢)

که در این رابطه  $F_{x,ij}$  و  $F_{y,ij}$  مولفه افقی و عمودی نیروی اعمالی به نقطهای روی ســتون iام و ســطر jام و همچنین  $F_{x,b}$  و  $F_{y,b}$  مولفهی افقی و عمودی نیروی بدســت آمده روی نقطهی bام مرز

غوطهور است.  $\Delta s_b$  سهم نقطه dام از مرز غوطهور است. نهایتا  $\vec{F}_{ij}$  که بردار نیروی وارد شونده به نقطهی مورد نظر از سیال است بدست میآید و با توجه به اینکه  $\vec{F}(\vec{x},t) = \vec{F}(\vec{x},t)$  است، در معادله (۲۱-۲) قرار خواهد گرفت.

### ۲-۳- توصيف شبکه جرم-فنر-دمپر

در این پایاننامه برای شبیه سازی جامد ویسکوالاستیک و الاستیک از شبکه جرم-فنر-دمپر <sup>۱</sup> استفاده می شود که شامل مجموعه ای از فنرها یا المانه ای ویسکوالاستیکی است که به صورت قانون مند به یکدیگر متصل شده اند و در محل اتصال آنها، جرمهای متمرکزی قرار داده شده است که مجموع جرم کل آنها برابر با جرم جامد واقعی است. این شبکه به صورت گسترده ای در مدل سازی اجرام تغییر شکل پذیر، غشاءهای حاوی مایع و سلول های زیستی استفاده شده است [۱۸, ۱۸]. این روش در مقایسه با حل های سنتی به کار رفته در تحقیقات پیشین قدرت بیشتری در مدل سازی تغییر شکل های بزرگ دارد و به علت الگریتم و معادلات بسیار ساده ی آن، دشواری های کمتری متوجه مدل سازی آن می شود.

المانهای ویسکوالاستیک، خود از یک یا چند المان فنر خطی و یک یا چند المان دمپر ویسکوز خطی تشکیل یافتهاند. در علم رئولوژی پیشنهادات زیادی برای چگونگی چینش این فنر و دمپرها در کنار یکدیگر شدهاست. از سادهترین مدلهای مورد استفاده، مدل کلوین<sup>۲</sup> میباشد که در آن یک فنر خطی با یک دمپر خطی موازی شده است. دیگر مدل بسیار ساده ویسکوالاستیک ماکسول<sup>۳</sup> بوده که شامل یک فنر خطی و دمپر ویسکوز خطی سری شده با آن است.

قبل از توصيف شبكه جرم-فنر-دمپر، نياز است تا تك المانهاى ويسكوالاستيك مورد بررسى قرار

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Mass-spring-dashpot model

۲ Kelvin

<sup>&</sup>quot; Maxwell

گیرند و روابط حاکم بر آنها بیان شود. شکل ۲-۴ (ب) یک تک المان از ماکسول را نشان میدهد که در آن یک دمپر به صورت سری به انتهای یک فنر متصل شده است. با اعمال نیروی F به انتهای دمپر همان نیرو بلافصله به فنر اعمال خواهد شد. حال فرض کنید چنانکه در شکل ۲-۴ (د) نشان داده شده است، به انتهای این المان ماکسول، جرمی متمرکز متصل شود. این بار پس از اعمال نیروی F به جرم هرچند بلافاصله نیرو به المان ماکسول، جرمی متمرکز متصل شود. این بار پس از اعمال نیروی F به جرم هرچند بلافاصله نیرو بالمان ماکسول، جرمی متمرکز متصل شود. این بار پس از اعمال نیروی F به جرم مرچند بلافاصله نیرو به المان منتقل میشود ولی به علت شتاب گرفتن جرم، همان نیرو به المان منتقال نخواهد شد، با این حال نیروی داخلی المان، در فنر و دمپر همچنان برابر و کرنش آنها مستقل از همدیگر است. شکل ۲-۴ (الف) المانی از مدل کلوین برای مدل سازی جامد ویسکوالاستیک را نشان می دهد. در این المان یک فنر و دمپر خطی به صورت موازی به یکدیگر متصل شدهاند. چون ابتدا و انتهای المان فرد. در این المان یک فنر و دمپر منطبق برهم است. فرا به می می در این المان می دود. و دمپر می می والاستیک را نشان می دهد. در این المان یک و دمپر می می دود. یک در این المان یک و دمپر خطی به صورت موازی به یکدیگر متصل شدهاند. چون ابتدا و انتهای المان در این و دمپر می می دود. چون ابتدا و انتهای المان می دود. در این المان یک فنر و دمپر می می در این المان یک فنر و دمپر خطی به صورت موازی به یکدیگر متصل شدهاند. چون ابتدا و انتهای المان در این و دمپر منطبق برهم است، لذا کرنش یکسانی را تحت نیرو اعمالی از خود نشان می دهند، هرچند فنر و دمپر منطبق برهم است. الما مجموع نیروی آنها برابر با نیروی کل وارده بر المان است.











شکل ۲-۴: نمایی از المانهای کلوین و ماکسول.

فنر و دمپر مورد استفاده در تمام مدلسازیهای این تحقیق تماما خطی هستند و برای تغییر شکلهای کوچک مورد استفاده قرار خواهند گرفت. بر این اساس معادلات ساختاری دینامیک حاکم بر مدل ماکسول به صورت زیر خواهد بود.

$$F - Kx_2 - C(\dot{x}_1 - \dot{x}_2) = m\ddot{x}_1 \tag{(f.-7)}$$

$$C\dot{x}_1 - Kx_2 = 0 \tag{(f)-f}$$

این فرمول با توجه به شکل ۲-۴ (د) تنظیم شده است که در آن K و C ثابتهای فنر و دمپر و  $x_2$  و  $x_1$  مختصههای سیستماند. متناسب با طرح نشان داده شده در شکل ۲-۴ (ج) و با توجه به برابری کرنش فنر و دمپر در المان کلوین، معادله حاکم بر آن به صورت زیر است:

$$F - Kx - C\dot{x} = m\ddot{x} \tag{(17-1)}$$

خواصی که یک جامد ویسکوالاستیک را از جامدهای دیگر متمایز می کند، داشتن مقداری خاصیت لزجتی است. نتیجه طبیعی لزجت، اتلاف انرژی است. پس می توان گفت یک جامد ویسکوالاستیک انرژی سیستم را تلف می کند. همچنین با فرصت دادن به یک جامد ویسکوالاستیک تحت یک بارگذاری ثابت، حتی پس از تلف شدن کامل ارتعاشات و نوسانات آن، مشاهده می شود که همچنان به آرامی کرنش می کند. این رفتار در یک جامد معمولی دیده نمی شود. المان کلوین نمی تواند این رفتار را پوشش دهد چراکه پس از رسیدن به تعادل استاتیکی هیچ جنبشی در سیستم وجود نخواهد داشت و با توجه به معادله (۲-۴۰) و (۲-۴۱) دمپر فقط زمانی اثر گذار خواهد بود که جرم سیستم ،سرعت داشته باشد. اما المان ماکسول به گونهای است که تعادل استاتیکی ندارد و تا زمانی که بارگذاری برقرار باشید، به علت سری بودن فنر و دمپر و برابری نیروی آنها المان به کرنش ادامه خواهد داد. همچنین پس از رهایی جامد ویسکوالاستیک از بارگذاری، دیگر به وضعیت اولیه خود باز نواهد داد. همچنین پس از رهایی جامد ویسکوالاستیک از بارگذاری، دیگر به وضعیت اولیه خود باز نواهد داد. می مقداری کرنش پسماند خواهد داشت. به این تر تیب می توان نتیجه گرفت که هر کدام از المانهای کلوین و ماکسول مدل کننده خاصیتی از یک جامد ویسکوالاستیک است.

یک المان ویسکوالاستیک میتواند تنها نماینده ی یک جزء کوچک از یک جامد ویسکوالاستیک باشد و برای شبیه سازی کامل رفتار و البته هندسه ی آن، نیاز است تا مجموعه ای از این المانها به

صورتی منظم بهم متصل شوند و تا حد امکان به هندسه اصلی شباهت داشته باشند. طرح متداول در این زمینه چینش ماتریسی جرمهای متمرکز است که البته این جرمها با هر کدام از جرمهای همسایگی خود، از طريق يک المان ويسکوالاستيک متصل شدهاند. شکل ۲-۵ يک نمونه چينش فنرها براي مدل-سازی یک جامد تغییر شکل پذیر الاستیک و یا ویسکوالاستیک خطی مستطیلی شکل را نشان می دهد. در این شبکه هر جرم متمرکز با هشت جرم متمرکز دیگر در اطراف خود در ارتباط است. نوع المان ارتباط دهنده بین جرمها خواص شبکه را تحت تاثیر قرار میدهد. اگر این المانها فنرهای خطی باشند، یک شبکه الاستیک به وجود خواهد آمد و اگر المان کلوین و یا ماکسول انتخاب شود، جسم نیز یک جامد ويسكوالاستيك با خواص كلوين و يا ماكسول خواهد بود. دو المان كلوين و ماكسول سادهترين و قدیمی ترین مدل های شبیه ساز رفتار مواد ویسکوالاستیک هستند. نکته مهم در استفاده از این مدل ها، خطی بود آنها است و باید در تغییر شکلهای کوچک یک جامد ویسکوالاستیک مورد بررسی قرار گیرند. در علم رئولوژی مدلهای بسیار زیاد دیگری نیز پیشنهاد شدهاند که ترکیبی از دو مدل ماکسول و کلوین هستند. با ترکیب این دو مدل می توان هر دو رفتار اشاره شده برای جامد ویسکوالاستیک را همزمان شبیه سازی نمود. در شکل ۲-۶ سادهترین المان ترکیبی ممکن، از کلوین و ماکسول نشان داده شده است. دمپر موازی با فنر، انرژی را تلف می کند و دمپر سری تداوم کرنش تحت بارگذاری را به همراه دارد. مزیت این المان جدای از مدلسازی هر دو رفتار اصلی جامد ویسکوالاستیک، در قابلیت تبدیل آن به هر کدام از المانهای خاص ماکسول، کلوین و فنر است. با دقت به شکل ۲-۶، اگر ثابت دمپر سری بی نهایت (صلب) شود، عملا المان ترکیبی تبدیل به المان کلوین خواهد شد. با صفر کردن ثابت دمپر موازی، اثر آن از بین خواهد رفت و المان ماکسول تولید می شود. در همین وضعیت اگر دمپر سری نیز صلب شود، یک المان فنر خالص به وجود خواهد آمد. در تمام مدلسازیهای آینده در این تحقیق از این المان برای مدل سازی جامد ویسکوالاستیک و الاستیک استفاده خواهد شد.





شکل ۲-۶: نمایی از المان ویسکوالاستیک سادهی مورد استفاده در این پایاننامه.

۲-۳-۱- مدل سازی عددی المان ماکسول جهت بررسی رفتار المان ماکسول، پیشنهاد اول میتواند حل معادلات دیفرانسیل (۲-۴۰) و (۲-۴۱) باشد، اما راه سادهتر دیگری نیز وجود دارد. ویژگی مهم دمپر این است که مانند فنر تمایل به برگشتن به وضعیت اولیه خود را ندارد و پس از برداشتن بارگذاری، مقداری کرنش در آن باقی خواهد ماند. اما یک فنر پس از برداشتن بارگذاری به طول آزاد خود بر میگردد. لذا یک المان ماکسول نیز پس از برداشتن بار، لزوما به طول آزاد اولیه خود باز نخواهد گشت، چراکه کرنشی مثبت یا منفی در دمپر آن باقی مانده است، هرچند که فنر به طول اولیه خود رسیده باشد. میتوان بجای استفاده از یک دمپر و فنر خطی در المان ماکسول، تنها از یک فنر خطی با طول تعادلی متغیر استفاده نمود.



شكل ۲-۷: المان ماكسول با دمپر مجازى.

طول آزاد این فنر وابسته به یک دمپر مجازی است که نیروی آن برابر نیروی فنر خواهد بود. شکل ۲-۲ نشان دهنده یک المان ماکسول با دمپر مجازی و طول آزاد متغییر است. این المان میتواند ارتباط دهنده بین جرم مرکزی  $M_n$  با یکی از هشت همسایه جرمی آن $(M_m)$  در یک شبکهویسکوالاستیک باشد. n و m به ترتیب زیرنویسهای مربوط به گره جرمی مرکزی و گرههای همسایه است. ابتدا نیروی فنر تحت تاثیر مکان دو جرم و ثابت فنر بدست خواهد آمد.

$$F_{nm}^{Spring} = \left| k \left( \left| \vec{r}_{nm} \right| - \left| r_{nm}^{eq} \right| \right) \right| \tag{47-7}$$

و  $\vec{r}_{nm}^{eq}$  به ترتیب بردار طول المان و اندازه طول آزاد آن میباشند. با توجه به برابری نیروی فنر و دمپر میتوان نوشت:

$$F_{nm}^{Spring} = F_{nm}^{Dashpot} = \left| C\vec{V}_{nm} \right| \tag{FF-T}$$

که C ثابت دمپر مجازی است.  $ec{V}_{nm}$  تفاضل بردار سرعت دو جرم بوده و به صورت زیر محاسبه می شود:

$$\left|\vec{V}_{nm}\right| = \frac{F_{nm}^{Spring}}{C} \tag{4a-7}$$

افزایش یا کاهش طول دمپر مجازی و طول آزاد المان، با داشتن بردار اختلاف سرعت ابتدا و انتهای المان در طی یک گام زمانی حل  $\Delta t$  به صورت زیر محاسبه میشود:

$$\begin{split} \Delta \vec{r} &= \left| \vec{V}_{nm} \right| \Delta t \end{split} \tag{$69-Y} \end{split}$$

مقدار افزایش یا کاهش طول المان است. در شبیه سازی ها و معادلات حاکم هر جا از المان  $\Delta r$  ماکسول استفاده شود، می توان این فنر با دمپر مجازی را جایگزین نمود. بدین ترتیب به جای المان

شکل ۲-۶ در شبکه ویسکوالاستیک، میتوان المان کلوینی جایگزین نمود که در آن بجای فنر با طول آزاد ثابت، فنری با طول آزاد متغییر و وابسته به یک دمپر مجازی استفاده شده است. با توجه به شکل ۲-۸، معادله دینامیکی حاکم بر هر گره جرمی از شبکه جرم-فنر-دمپر ویسکوالاستیک با فرض استفاده از المان کلوین با فنری با طول آزاد متغییر به صورت زیر قابل بیان است.



شکل ۲-۸: یک المان کلوین میان دو گره در شبکه.

 $F_n^{Spring} + F_n^{Dashpot} + F_n^{External} = M_n a_n \tag{47-7}$ 

مطابق این معادله به هر گره جرمی میتواند سه نوع نیرو وارد شود که عبارت اند از نیروی حاصل از دمپر، نیروی حاصل از فنر و نیروهای خارجی دیگر که برآیند این نیروها روی هر گره، شتابی ایجاد خواهد نمود. بدین ترتیب شبکه جرم-فنر-دمپر، به تعداد جرمهای متمرکز آن درجهی آزادی خواهد داشت. این روش مدل سازی جامد ویسکوالاستیک، در واقع مشابه شبیه سازی روش شبکه فنر<sup>1</sup>، برای مدل سازی جامد الاستیک است، با این تفاوت که جمله  $F_n^{Dashpot}$  مربوط به نیروی دمپر، به معادله ساختاری آن اضافه شدهاست. در روش شبکه فنر نیروی حاصل از هر کدام از المانهای فنری روی گره

$$F_{x,n}^{Spring} = K(x_n - x_m) \left[ \frac{|r_{nm}^{eq}|}{|r_{nm}|} - 1 \right]$$
(4.7)

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Lattice spring model

که در آن K سختی فنر و  $x_m$  و  $x_m$  به ترتیب مقعیت در راستای x جرم مرکزی و یکی از جرمهای همسایه است. اما محاسبه نیروی حاصل از دمپر قدری پیچیدهترمی شود چراکه نیروی دمپر وابسته به تصویر اختلاف سرعت ابتدا و انتهای المان دمپر در راستای بردار طول المان است. اگر بردارهای سرعت جرم  $M_n$  و  $M_m$  به صورت زیر بیان شوند:

$$\vec{V}_n = u_n \hat{e}_x + v_n \hat{e}_y$$

$$\vec{V}_m = u_m \hat{e}_x + v_m \hat{e}_y$$
(f9-T)

و با توجه به این که  $V_n = V_m = v_m$  به ترتیب بردار سرعت جرم  $M_n = M_n$  و  $M_m = M_m$  بوده و  $v_m = v_m$  و همچنین  $\lambda$ -۸ و  $v_m = v_m$  به ترتیب مولفههای سرعت در جهت x و y آنها باشند، نیروی حاصل از دمپر المان شکل  $\lambda$ -۸ روی جرم مرکزی در راستای x به صورت زیر خواهد بود:

$$F_{x,n}^{Dashpot} = -C \left[ \frac{(u_n - u_m)(x_n - x_m) + (v_n - v_m)(y_n - y_m)}{|r_{nm}|^2} \right] (x_n - x_m) \qquad (\Delta - \gamma)$$

در این معادله C ثابت دمپر است. برای حل عددی (۲-۵۰) نیاز به گسسته سازی این معادله p دیفرانسیل روی زمان و مکان است. معادلات گسستهسازی شده به روش صریح حل خواهند شد. اگر p و 1 + q به ترتیب نشان دهنده زمان حال و گام زمانی بعدی باشد، آنگاه (۲-۵۰) به صورت زیر گسسته خواهد شد:

$$M_n\left(\frac{u_n^{p+1} - u_n^p}{\Delta t}\right) = \left[F_{x,n}^{Spring} + F_{x,n}^{Dashpot} + F_{x,n}^{External}\right]^p \tag{(a)-Y}$$

$$u_n^{p+1} = \left(\frac{x_n^{p+1} - x_n^p}{\Delta t}\right) \tag{(\Delta Y-Y)}$$

با جایگذاری (۲-۵۲) و (۲-۵۳) در (۵۰-۲) نهایتا به فرم نهایی به روز رسانی مکان به روش صریح

خواهیم رسید. پس از به روز رسانی مکان، سرعت نیز بار دیگر از (۲-۵۳) به روز خواهد شد.

$$x_n^{p+1} = \left[F_n^{Spring} + F_n^{Dashpot} + F_n^{External}\right]^p \left(\frac{\Delta t^2}{M_n}\right) + u_{x,n}^p \Delta t + x_n^p \tag{\Delta T-T}$$

معادله بدست آمده، برای بهروز رسانی مکان یک گره مرکزی تحت تاثیر تنها یکی از همسایگان جرمی خود است. لذا در حالت کلی با جمع کردن نیروی همه فنر و دمپرها روی هر گره با توجه به شکل ۲-۹ که نشان دهنده نحوه اتصال هر گره با المانهای ویسکوالاستیک به همسایگانش است، در راستای x می توان بیان نمود:



شکل ۲-۹: الگوی ارتباط جرم مرکزی با هشت همسایه در شبکهی کلوین.

$$F_{x,n}^{Spring} = \sum_{m=1}^{N} \left\{ K(x_n - x_m) \left[ \frac{|r_{nm}^{eq}|}{|r_{nm}|} - 1 \right] \right\}$$
(24-7)

$$F_{x,n}^{Dashpot} = \sum_{m=1}^{N} \{-CQ_m(x_n - x_m)\}$$
 (۵۵-۲)

$$Q_m = \left[\frac{(u_n - u_m)(x_n - x_m) + (v_n - v_m)(y_n - y_m)}{|r_{nm}|^2}\right]$$
(39-5)

نهایتا با قرار دادن این اجماع نیروها در معادله (۲-۴۷)، مکان گره بهروز خواهد شد. تمام روابط

بیان شده در راستای x، باید در راستای y نیز بیان شوند و مولفه بردار کامل مکان هر گره و سرعت آن حاصل آید.

### ۲-۳-۲ بررسی خواص مدل شبکه جرم-فنر-دمپر

خواص شبکه جرم-فنر-دمیر به عنوان یک شبیهساز جسم جامد ویسکوالاستیک وابسته به عوامل سازنده آن چون، جرمهای متمرکز، سختی فنرهای سازنده آن، ویسکوزیته دمیرهای تشکیل دهنده المانها، اندازه المانها و طول ازاد انها است. جرم جسم برابر مجموع جرم تمام گرههای جرمی متمرکز گسسته توزيع شده در شبكه است. با داشتن ابعاد شبكه و جرم آن مي توان چگالي متناسب با آن را بدست آورد. در علم رئولوژی بدست آوردن خواص مکانیکی مواد ویسکوالاستیک امری بسیار مهم است که در فرآیند "رئومتری" و البته به صورت آزمایشگاهی و طی یک تست نوسانی انجام می شود. در این تست یک جامد ویسکوالاستیک تحت یک کرنش نوسانی با فرکانس و دامنه مشخص قرار می گیرد. در اثر این کرنش اجباری نوسانی ایجاد شده در جسم، یک تنش اجباری نوسانی با فرکانسی برابر فرکانس تحریک، در آن توليد خواهد شد. نكته مهم در اين تست اين است كه بين كرنش اعمال شده و تنش توليد شده یک اختلاف فاز وجود خواهد داشت. محققان با توجه به دامنه و فرکانس کرنش اجباری و تنش تولیدی و همچنین اختلاف فاز این دو، دو نمودار بدست خواهند آورد. این دو نمودار به نمودارهای مدول ذخیره انرژی('G) و "مدول اتلاف انرژی("G)" معروف هستند. دو رفتار شایع در یک جامد ویسکوالاستیک، ذخيره و پس دادن مداوم انرژي توسط خاصيت الاستيسيته و اتلاف انرژي از طريق خاصيت ويسكوزيته آن است. مدول ذخیره انرژی بیانی از توانایی الاستیک جسم در ذخیره انرژی و مدول اتلاف انرژی بیانی از استعداد آن در اتلاف انرژی است. این دو پارامتر از جنس تنش هستند. محققان با رسم این دو نمودار روی همدیگر، بر حسب تغییرات سرعت زاویه نوسان، w(rad/s) و با توجه به محل تقاطع این دو

<sup>&#</sup>x27; Rheometery

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup>Storage modulus

<sup>&</sup>quot; Loss modulus

نمودار و تحلیل دقیق آنها، در مورد خواص الاستیک و ویسکوز این مواد اظهار نظر می کنند. تست رئومتری ذکر شده قابلیت شبیه سازی عددی و اعمال بر روی شبکهی ویسکوالاستیک را دارد. می توان با طراحی تست مشابهی قابلیت مدل شبکه جر-فنر-دمپر را در پیش بینی درست رفتار جامد ویسکوالاستیک سنجید. در ابتدای امر نیاز است تا به تبیین دو پارامتر مهم رئومتری '*G* و "*G* پرداخته شود. از مکانیک جامدات و سیالات خواهیم داشت:

$$\tau_S = G\gamma \tag{(\Delta Y-T)}$$

$$\tau_F = \eta \dot{\gamma} \tag{(\Delta \lambda- \Upsilon)}$$

در این معادلات  $\tau_s$  تنش در جامدات و  $\tau_F$  تنش در سیالات بوده و G و  $\eta$  به ترتیب مدول الاستیسیته و ویسکوزیته آن میباشند و $\gamma$  کرنش جامد ویسکوالاستیک تحت تنش است. نکته مهم در یک ماده ویسکوالاستیک این است که هر دو خواص الاستیسیته و ویسکوز این مواد، بر G و  $\eta$  اثر گذارند و این گونه نیست که G فقط تحت اثر خواص الاستیک و  $\eta$  تنها تحت اثر خواص ویسکوز باشد. این مطلب به صورت زیر نیز قابل بیان است.

$$G = G' + iG'' \tag{29-T}$$

به طوری که خواص جامدگونه در 'G و خواص سیال گونه در "G پدیدار می شوند. اگر مشابه آنچه در مورد یک تست رئومتری واقعی بیان شد، کرنش اجباری اعمالی به مدل شبیه سازی شده به صورت زیر باشد:

$$\gamma = \gamma_A e^{i(\omega t - \delta)} \tag{5.-7}$$

و در آن  $\gamma_A$  دامنه کرنش نوسانی اعمالی و  $\omega$  سرعت زاویهای نوسان باشد، آنگاه پاسخ تنش آن نیز به صورت زیر بیان خواهد شد.

$$\tau = \tau_A e^{i\omega t} \tag{(71-7)}$$

دامنه تنش تولید شده است و  $\delta$  اختلاف فاز میان کرنش و پاسخ تنش گرفته شده به رادیان  $au_A$ میباشد. از (۲-۵۷) و (۲-۵۸) بدست خواهد آمد:

$$G = \frac{\tau_A e^{i\omega t}}{\gamma_A e^{i(\omega t - \delta)}} = \frac{\tau_A}{\gamma_A} e^{i\delta}$$
(FT-T)

با نوشتن G به صورت دو بخش حقیقی و مجازی، مدول های ذخیره و اتلاف انرژی به صورتی که در ادامه بیان می شود بدست خواهند آمد:

$$G' = \frac{\tau_A}{\gamma_A} \cos\delta$$

$$G'' = \frac{\tau_A}{\gamma_A} \sin\delta$$
(97-7)

در واقع  $\delta$  کمترین فاصلهی میان دو قله از نمودار تنش و کرنش در مقابل زمان، برحسب رادیان است. این مفهوم روی شکل ۲-۱۰ به صورت شماتیک نشان داده شده است. متناسب با کرنش نوسانی، پاسخ تنش نوسانی با همان فرکانس، اما با اختلاف فاز نشان داده شده به صورت زیر در شبکه ایجاد خواهد شد.

$$\tau(t) = \tau_A \sin(\omega t + \delta) \tag{95-7}$$



شكل ۲-۱۰: بیانی از مفهوم اختلاف فاز نمودار تنش و كرنش.

$$\int_{0}^{\frac{2\pi}{\omega}} \tau(t) \sin(\omega t) dt = \int_{0}^{\frac{2\pi}{\omega}} \tau_{A} \sin(\omega t + \delta) \sin(\omega t) dt$$
 (94-7)

$$G' = \frac{\pi}{\omega\gamma_0} \int_0^{\frac{2\pi}{\omega}} \tau(t) \sin(\omega t) dt$$
 (FF-T)

$$G'' = \frac{\pi}{\omega\gamma_0} \int_0^{\frac{2\pi}{\omega}} \tau(t) \cos(\omega t) dt$$
 (FY-T)

این مدول در سرعت زاویهایهای مختلف بدست می آید و نمودار تغییرات آن رسم می شود. محل تقاطع این دو منحنی و همچنین تعداد نقاط تقاطع آنها در تست رئومتری مورد توجه است. برای اطمینان از این که شبکه ویسکوالاستیک مدل شده واقعا شبیه ساز مناسبی برای یک جامد ویسکوالاستیک واقعی و رفتار آن است، باید نمودار مدول ذخیره و اتلاف انرژی آنها تا حد امکان مشابه هم باشد. با تغییر پارامترهای ثابت فنرها و دمپرها می توان به این هدف دست یافت.

### ۲–۳–۳– مدل سازی شبکه الاستیک

با صلب شدن دمپرهای سری و ناچیز کردن لزجت دمپرهای موازی و در نتیجه تبدیل شبکه ویسکوالاستیک به الاستیک، مدل شبکه فنر تولید میشود که تاکنون در موارد زیادی برای شبیهسازی اجسام تغییر شکلپذیر، پوستهها، بافتها و سلولهای زیستی که خواص الاستیک دارند به کار رفته است [۸۸] در مبحث مدلسازی جامد الاستیک و تغییر شکلهای آن، مدل شبکه فنر موفق تر از روش المان محدود ظاهر شده است. بعلاوه به خاطر استفاده از سادهترین معادلات حاکم بر دینامیک جرم و فنر، دشواریهای محاسباتی کمتری نسبت به دیگر روشهای عددی این مبحث، دارد. گسستهسازی معادلات حاکم نیز به روش تفاضل محدود انجام میشود. برای بدست آوردن بهترین پاسخ از روش شبکه فنر، نیاز است تا خواص و عوامل مکانیکی شبکه چون سختی فنرها، جرمهای متمر کز و اندازهی المانها به درستی طراحی شوند. تمامی روابط گسسته سازی شده برای شبکه ویسکوالاستیک، در شبکه الاستیک فنر نیز برقرار و مورد استفاده است. فقط با این تفاوت که تغییرات ناشی از اضافه شدن دمپرها اعمال میشود. با تبدیل شبکه ویسکوالاستیک به الاستیک، انتظار میرود که مدول الاستیسیته این شبکه به عنوان یک شبیه از ماده الاستیک به الاستیک، انتظار میرود که مدول الاستیسیته این شبکه به عنوان یک شبیه از ماده الاستیک خطی ایزوتروپیک، با مدول الاستیسیته واقعی همخوانی داشته باشد. همچنین بتوان نسبت پوآسون متناسب با آن را نیز از شبکه فنر استخراج نمود. این مسئله نیازمند ایجاد یک ارتباط ریاضی مناسب بین خواص مکانیکی ماده الاستیک خطی با خواص شبکه و المانهای فنر است. میتوان اثبات نمود که شبکه فنر میتواند این خواص را به نمایش بگذارد [۷۲].



شکل ۲-۱۱: الگوی ارتباط جرمی مرکز با هشت همسایه آن در یک شبکهی فنر.

در یک شبکه دوبعدی مربعی با الگوی چینش جرمها و المانها مانند آنچه در شکل ۲-۱۱نشان داده شدهاست، هر گره جرمی با هشت گره جرمی دیگر در همسایگی است. کل انرژی ذخیره شده در یک شبکه فنر، با مجموع انرژی ذخیره شده در تمام فنرهای این شبکه، برابر است. اگر در این فضای دوبعدی شبکه مساحت فیزیکی که به هر گره جرمی تعلق می گیرد برابر مساحتی باشد که توسط مربعی

$$U_n = \frac{1}{2} \sum_{m=1}^{4} k(|r_{nm}| - r^{eq})^2$$
(9A-Y)

و میدانیم که 
$$U_n = r_n - r_m$$
 و  $r^{eq} = \Delta x_{LSM}$  طول آزاد فنرهای شبکه است.  $U_n$  انرژی ذخیره  
شده در گره  $n$ م میباشد. اگر مساحتی از شبکه که متعلق به هر گره است برابر با  $^2(\Delta x_{LSM})^2 = A$   
باشد، در نتیجه انرژی کل شبکه با جمع این انرژی روی تمام گرهها به صورت زیر بیان میشود.

$$\emptyset = \frac{1}{NA} \sum_{i=1}^{N} U_n = \frac{k}{(r^{eq})^2} \sum_{m=1}^{4} (|r_{nm}| - r^{eq})^2$$
(59-T)

$$\frac{|r_{nm}| - r^{eq}}{r^{eq}} = e_{r_{nm}} \cdot \varepsilon \cdot e_{r_{nm}}^{T}$$
(Y--Y)

$$\emptyset = \left(\frac{k_f}{2} + \frac{k_s}{2}\right) \left(\varepsilon_{11}^2 + \varepsilon_{22}^2\right) + k_f \varepsilon_{11} \varepsilon_{22} + k_s \left(\varepsilon_{12}^2 + \varepsilon_{21}^2\right)$$
(Y)-Y)

که در آن  $k_f$  ثابت فنرهای افقی و عمودی و  $k_s$  به ترتیب ثابت فنرهای ضربدری میباشد.  $\varepsilon_{11}$ ،  $\varepsilon_{21}$  و  $\varepsilon_{21}$  تانسور کرنش مربوط به تغییرات طول المان منتهی به چهار همسایه جرمی مورد بررسی از کل هشت همسایه است. از مبحث چگالی انرژی الاستیک در قوانین الاستیک ایزوتروپیک پیوسته دوبعدی، انرژی ذخیره شده به صورت زیر بیان شده است.

$$\emptyset = \frac{1}{2}\lambda(\varepsilon_{11} + \varepsilon_{22})^2 + \mu(\varepsilon_{11}^2 + \varepsilon_{12}^2 + \varepsilon_{21}^2 + \varepsilon_{22}^2)$$
(YT-T)

که 
$$\lambda$$
 و  $\mu$  ثوابت لامه' نام دارند. با مقایسه دو معادله (۲-۷۱) و ( ۲-۷۲) می توان نتیجه گرفت که  
 $\lambda = k_c = 2k_f = 4\mu \frac{\lambda+\mu}{\lambda+2\mu}$  و  $\lambda = k_c$  است. همچنین در مبحث دوبعدی  $\mu = k_f/2$  و  $\nu = k_s$   
 $\lambda = k_c$  و  $\lambda$  به ترتیب مدول یانگ' و نسبت پوآسون'' ماده هستند [۲۴, ۲۴]. با مقادیر بدست آمده  
 $\lambda = \lambda = 2k_f$  که  $Z$  و  $\nu$  به ترتیب مدول یانگ' و نسبت پوآسون'' ماده هستند [۲۴, ۲۴]. با مقادیر بدست آمده  
برای ثوابت لامه می توان نتیجه گرفت که رابطه بین مدول یانگ جسم الاستیک با ثوابت فنر شبکه، به  
صورت  $\frac{3E}{8} = \frac{3E}{8}$  باشد. نسبت پوآسون شبکه نیز برابر 0.33  $\nu$  بدست خواهد آمد که منطبق بر  
واقعیت است. با فرض این که چگالی این جامد الاستیک مدل شده  $\rho$  باشد، جرم هر گره جرمی برابر  
خواهد بود با  $\rho(\Delta x_{LSM})^2$ 

چنانکه ذکر شد معادلات گسستهسازی شده دینامیک حاکم بر جرمهای متمرکز شبکه به صورت تفاضل محدود، حل صریح میشود. همواره حلهای عددی صریح وابستگی زیادی به گام زمانی حل داشتهاند. برای این منظور در روش شبکه فنر، اگر  $\Delta t$  گام زمانی حل باشد، برای حداکثر بزرگی گام زمانی حل، رابطهی  $V_p = \sqrt{(\beta + 4G/3)/\rho}$  عمی قدر که در آن  $\overline{\rho}/(B + 4G/3)/\rho = \sqrt{\gamma}$  مدول زمانی حل، رابطهی  $V_p = \sqrt{(\beta + 4G/3)/\rho}$  و  $C = \frac{E}{3(1-2\nu)}$  و میباشد [۲۲]. البته این مقدار، بالک<sup>†</sup> و B مدول برشی است و همچنین  $\frac{E}{3(1-2\nu)}$  و  $\beta = \frac{E}{3(1-2\nu)}$  میباشد [۲۲]. البته این مقدار، حداکثر گام زمانی مورد قبول است و متناسب با نیاز، این گام میتواند بسیار کوچکتر نیز انتخاب شود.

\ Lame

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> Young's module

<sup>&</sup>quot; Poission's ratio

<sup>&</sup>lt;sup>+</sup> Bulk

۲-۴- فلوچارت حل مسئله



شکل ۲-۱۲: فلوچارت روش مرز غوطهور در شبکه بولتزمن


شکل ۲-۱۳: فلوچارت روش شبکه جرم-فنر-دمپر

فصل سوم:

در این فصل شبکه جرم-فنر-دمپر پیشنهادی برای شبیهسازی جامد الاستیک و ویسکوالاستیک، مورد تحلیل و بررسی قرار می گیرد و عملکرد آن تحت تستهای مهم رئومتری سنجیده می شود.

#### ۳-۱- شبکه ویسکوالاستیک

جهت مطالعه روی خواص و رفتار یک جامد ویسکوالاستیک، سه تست رئولوژی مهم و اساسی مطرح است. در تست اول که با عنوان تست خزش <sup>۱</sup> معرفی میشود، کرنش یک جامد ویسکوالاستیک تحت اعمال یک تنش ثابت مورد بررسی قرار می گیرد. تست دوم تحت عنوان تست آسایش <sup>۲</sup> بیان میشود که در آن روی متعادل شدن تنش تولیدی در جامد ویسکوالاستیک تحت یک کرنش ثابت مطالعه میشود. در تست سوم، که در این پایاننامه با نام تست نوسان<sup>۳</sup> شناخته میشود نمونه شبکه مورد مطالعه تحت یک تحریک نوسانی مورد تحلیل قرار می گیرد. هر سه تست می بایست به صورت عددی روی شبکهی جرم-فنر-دمپر پیادهسازی شوند تا توانایی این شبکه در شبیه سازی رفتار یک جامد ویسکوالاستیک واقعی سنجیده شود.

در این بخش تست خزش، آسایش و نوسان، روی یک شبکهی ویسکوالاستیک ساخته شده از المانهای کلوین خالص (شـکل ۲-۴ الف) و المان ترکیبی (شـکل ۲-۶) انجام میشـود و نمودارهای کرنش، آسایش و خواص بیان شده برای یک جامد ویسکوالاستیک از آنها استخراج خواهد شد.

**۳-۱-۱- تست خزش** در تست خزش ضمن اعمال یک تنش ثابت به شبکهی جرم-فنر-دمپر، نمودار کرنش آن در مقابل تغییرات زمان رسم خواهد شد. با توجه به ویژگی جامد ویسکوالاستیک در اتلاف انرژی، انتظار میرود که ارتعاشات شبکه دمپ شود. اما بسته به این که شبکهی جرم-فنر-دمپر با چه المانهای

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Creep test

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> Relaxation test

<sup>&</sup>quot; Oscillation test

ويسكوالاستيكى مدل شده باشد نمودار كرنش متفاوت مىشود.

در این بخش، تسـت خزش روی یک شـبکه ویسـکوالاسـتیک 20 × 20 از گرههای جرمی با المانهای کلوین و ترکیبی ، اعمال میشود. ابعاد شبکه به سانتیمتر و اندازه المانهای افقی و عمودی یک سانتیمتر است. طرح کلی یک شبکه ویسکوالاستیک تحت تست خزش در شکل ۳-۱ نمایش داده شدهاست. شبکه در این تست از یک لبه به صورت گیردار بوده و لبهی دیگر آن تحت یک بار گذاری ثابت قرار خواهد گرفت. تحت این بار گذاری، شـبکه شـروع به کرنش (کشـش) می کند. نمودار کرنش شبکه ویسکوالاتیک مورد مطالعه و همچنین رفتار آن پس از رهایی از بارگذاری با فرض استفاده از المان کلوین و المان ترکیبی کلوین و ماکسول، در شکل ۳-۲ نشان داده شدهاست. در این تســـت بـه دمپر موازی و ســختی فنر هر دو المـان بـه ترتيـب مقـادير  $C_p=0.3~{
m N.\,s/m}$  و K = 0.025 N/m نســبـت داده میشــود. همچنین دمپر ســری در المـان ترکیبی مقـداری برابر و برای المان کلوین صلب خواهد بود. تغییر شکل شبکه همواره به سمتی است  $C_s = 0.055 \text{ N. s/m}$ که با بارگذاری اعمال شده به تعادل برسد. کرنش کششی در شبکه کلوین تا جایی ادامه خواهد داشت که نیروی تولید شده در فنرهای شبکه، نیروی خارجی اعمالی را خنثی کند و از آن پس دیگر کرنشی نخواهد داشت. شیب نمودار کرنش نیز بر همین اساس پس از رسیدن به حالت بیشینه، صفر شده و از این لحظه به بعد دیگر شـبکه کشـیدهتر نمیشود. برخلاف آنچه از یک شـبکه الاستیک کامل انتظار می رود، شـبکه ویسکوالاستیک پس از رسیدن به تعادل، در حالت سکون باقی میماند که این ناشی از اتلاف انرژی در دمپرهای موازی است. پس از رهایی شبکه از بارگذاری در زمان  $t_1$ ، مشاهده می شود که شبکه دوباره به حالت اولیه خود بازگشته است. در واقع شبکه تمام انرژی ذخیره شده در فنرهای خود را آزاد نموده و این انرژی بار دیگر توسط دمپرها تلف می شود و نهایتا در حالت پایدار و بدون كرنش باقى خواهد ماند.

اما در شــبکهی جرم-فنر-دمپر حاوی المانهای ترکیبی، نیمی از دمپرها با فنرهای شــبکه به

صورت سری چیده شدهاند و تولید المان ماکسول نمودهاند. ماهیت المان ماکسول ایجاب میکند که شبکه به تعادل نرسد. چراکه در المان ماکسول تا زمانی که نیرو بر آن برقرار است لزوما تغییر شکل خواهد داشت. نمودار کرنش شبکه ویسکوالاستیک حاوی المانهای ترکیبی نیز، همین موضوع را بیان میکند. تا قبل از رسیدن به



شکل ۳-۱: نمونه ای از یک شبکه ویسکوالاستیک تحت تست خزش.

زمان *t* که شبکه از بارگذاری رها می شود، شبکه به کرنش ادامه می دهد و بر خلاف شبکه کلوین خالص که نمودار آن نهایتا به شیب صفر می رسد، با یک شیب ثابت به کرنش ادامه می دهد. نکته قابل توجه در این نمودار آن است که شیب نمودار به مرور کم می شود تا به مقدار ثابتی برسد. نقطه ای که از آن به بعد شیب نمودار ثابت است، لحظه ای است که فنرهای شبکه به بیشینه کرنش خود رسیده اند. پس از این لحظه دیگر تغییر شکلی در آنها ایجاد نخواهد شد و فقط دمپرها به کرنش ادامه می دهند. که این پدیده در واقع همان مفهوم خزش در جامد ویسکوالاستیک است. دمپرهای سری هرچند که مدتا مفهوم خزش را در شبکه شبیه سازی می کنند اما بدون شبک در اتلاف انرژی فنرها نیز اثر گذارند. پس از رهایی شبکه از بارگذاری مشاهده می شود که به علت کرنش پسماند در شبکه، نمودار کرنش، هیچگاه به سطح اولیه خود باز نخواهد گشت و مقداری تغییر شکل همواره در آن باقی خواهد ماند. فنرهای شبکه به علت ماهیت ذخیره انرژی در آنها، پس از برداشتن بارگذاری به حالت اولیه خود باز می گردند اما یک دمپر، بدون نیرو و در واقع بدون داشتن اختلاف سرعت بین دو سر آن، هیچ تغییری نمی *ک*ند. پس از برداشتن نیرو، فقط تا رسیدن فنرها به طول اولیه خود، در دمپرهای سری نیرو وجود دارد لذا پس از به تعادل رسیدن فنرها قسمتی از کرنش نیز همچنان در شبکه باقی خواهد ماند.



شکل ۳-۲: نمودار کرنش شبکه 20 × 20 ویسکوالاستیک با دو المان کلوین خالص و المان ترکیبی کلوین و ماکسول  $C_s = 0.3$  N. s/m  $C_s = 0.025$  N. s/m و با فرض K = 0.025 N/m و  $C_p = 0.3$  N. s/m  $C_s = 0.055$  N. s/m و با فرض N. s/m و با فرض N. s/m و با فرض K = 0.025 N/m و N. s/m

برای مشاهده دقیق تر تغییر شکل شبکه های ویسکوالاستیک با المان های کلوین و ترکیبی، در طی بارگذاری ذکر شده، این تغییرات شکل به صورت شماتیک در شکل ۳-۳ نشان داده شده است. شکل ۳-۳ ردیف الف، شبکه را در وضعیت بدون بارگذاری و شکل ۳-۳ ردیف ب و شکل ۳-۳ ردیف ج، به ترتیب شبکه حاوی المان ترکیبی و شبکه حاوی المان کلوین را در وضعیت کرنش و رهایی از بارگذاری نشان میدهد. همان طور که انتظار میرود در مقایسه با حالت بدون بارگذاری شکل ۳-۳ ردیف الف، در شبکه ترکیبی پس از رهایی از بارگذاری، کرنش پسماند وجود دارد. اما در شکل ۳-۳ ردیف ج، شبکه کلوین پس از رهایی از بارگذاری به شکل اولیهی خود بازگشته است. بعلاوه با مقایسه حالتهای کرنش یافته در شکل ۳-۳ ردیف ب و ج، مشاهده می شود که به علت وجود المانهای



شکل ۳-۳: نمایی از یک شبکه 20 × 20 بدون بار گذاری (ردیف الف)، تغییر شکل شبکه با المانهای ترکیبی (ردیف  $C_p = C_s = 0.055 \text{ N. s/m}$  ب) و المانهای کلوین (ردیف ج) تحت یک بارگذاری ثابت کششی و با فرض  $C_s = 0.055 \text{ N. s/m}$  و N. s/m و N. s/m  $c_s = 0.025 \text{ N/m}$  و  $C_s = 0.055 \text{ N. s/m}$  برای M. s/m شبکه ترکیبی و  $C_s = 0.055 \text{ N. s/m}$  و N/m شبکه کلوین

۳-۱-۲- تست آسایش در تست آسایش از یک شبکه 20 × 10 استفاده می شود با این تفاوت که بجای بارگذاری، لبهی دیگر شبکه در ابتدای حل تحت یک کرنش کششی ناگهانی قرار می گیرد و تا پایان تست در همین وضعیت

نگه داشته می شود. این کرنش اعمال شده عامل تولید تنش در شبکه است و بیشترین تنش در گرههای جرمی واقع در لبهی اعمال کرنش ایجاد خواهد شـد. تسـت آسایش روی نمودار تنش نرمال ( ایجاد شده در این لبه در مقابل زمان، مورد بررسی قرار می گیرد. شبکه مورد مطالعه متشکل از المانهای ویسکوالاستیک ترکیبی شکل ۲-۶ است. نمودارهای تنش برای مقادیر مختلف دمپر موازی در شکل ۳-۵ رسم شده است. در وضعیتی که دمیر سری صلب شود، المان کلوین و در نتیجه شبکه کلوین تولید خواهد شد. با اعمال یک کرنش ناگهانی به یک لبه شبکه، تنشی ناگهانی نیز در لبه شبکه ایجاد خواهد شد که با فرصت دادن به آن، گرهها و المانها به مرور به صورتی در شبکه شکل می گیرند که کمترین تنش ممکن در شـبکه برقرار باشـد. باید توجه داشـت که دمیرهای موازی همچنان نقش اتلاف انرژی سیستم و از بین بردن ارتعاشات آن را بازی میکند لذا پس از اینکه شبکه شکل متعادل خود را یافت، کاملا به صورت ساکن باقی خواهد ماند، این بدان معناست که دمپرهای شبکه غیر فعال هستند. با مقایسه ی نمودار کلوین با سایر نمودارها که همگی مربوط به المان ترکیبی هستند، مشخص میشود که در وضعیت آسایش، تنش شبکه صفر میشود در حالی که تنش در شبکهی کلوین به صفر نمی سد و مقداری در آن باقی می ماند. این بدان خاطر است که شبکه کلوین در متعادل ترین وضعیت نیز مقداری کشیدگی در خود دارد. اما در شبکههای با المان ترکیبی، پس از رسیدن به حالت سکون، دمپرهای سری نیز کاملا بدون نیرو خواهند شد و این محقق نخواهد شد مگر اینکه فنرها در حالت آسایش، کاملا به طول اولیه خود برگشته باشند که البته مفهوم خزش را می توان از همین پدیده نیز استخراج نمود چراکه این خزش است که باعث می شود المان ماکسول، همچنان به تغییر شکل ادامه دهد تا زمانی که تنش در شبکه کاملا به آسایش برسد. در شکل ۳-۴ نمایی از شبکهی ویسکوالاستیک کلوین در وضعیت آسایش (پایدار شدن تنش) نشان داده شده است. همان طور که از فیزیک مسئله انتظار می رود، شبکه برای رسیدن به وضعیت پایدار خود، شکل گلویی را ترجیح می دهد. در وضعیت

<sup>&#</sup>x27; Normal stress

آسایش تمام المانهای مربعی شبکه به صورت مستطیلی کشیده با مساحت و شکل تقریبا یکسان در

آمدەاند.



 $C_p = C_s = 3000 \ N. \ s/m$  و  $K = 0.475 \ N/m$  و  $K = C_s = 3000 \ N. \ s/m$  و  $K = 0.475 \ N/m$  ( $K = 0.475 \$ 



 $\mathcal{C}_p = 3000 \ N. \ s/m$  و  $K = 0.475 \ N/m$  المان ترکیبی با  $K = 0.475 \ N/m$  و  $K = 3000 \ N. \ s/m$  و به ازای مقادیر مختلف دمپرهای سری.

۳-۱-۳- تست نوسان

سومین و مهمترین تست رئومتری، تست نوسان است که جهت بررسی قابلیت شبکهی ویسکوالاستیک در شبیهسازی جامد ویسکوالاستیک و به خصوص خواص آن باید بر شبکهی جرم-فنر-دمپر اعمال شود. برای این منظور شبکهی ویسکوالاستیک نشان داده شده در شکل ۳-۶ مورد استفاده قرار میگیرد. تست نوسان بدین صورت است که یک لبه آن به صورت گیر دار بوده و لبه آزاد آن، طبق رابطهی (۳-۱) به صورت افقی با فرکانس  $\omega$  نوسان میکند. t زمان، L طول آزاد افقی شبکه و  $x_{end}$   $x_{end} = L + sin(\omega t)$ 



شکل ۳-۶: نمای شبکه ویسکوالاستیک در تست نوسان.

جزییات تست نوسان در فصل قبل بیان و روابط حاکم بر آن به تفصیل گزارش شد. طبق رابطههای (۲-۶۹) و (۲-۶۷) برای محاسبهی مقدار 'G و "G نیاز است تا در یک دوره تناوب از نوسان، تنش محاسبه شود. برای این منظور تنش نرمال تولید شده در لبه تحت کرنش نوسانی شبکه، در بازه ی زمانی مورد مطالعه استخراج می شود. هدف اصلی در این بخش از راستی آزمایی سنجش توانایی شبکهی جرم-فنر-دمپر در پیاده سازی خواص یک جامد ویسکوالاستیک واقعی است. همان طور که شبکهی جرم-فنر-دمپر در پیاده سازی خواص یک جامد ویسکوالاستیک واقعی است. همان طور که پیش از این بیان شد، در تست رئومتری نوسان، به دنبال بدست آوردن نمودارهای 'G و "G هستند تا پیش از این بیان شد، در تست رئومتری نوسان ، به دنبال بدست آوردن نمودارهای 'G و "G مستند تا ویسکوالاستیک واقعی است. همان طور که با مطالعه روی این دو نمودار و پیدا کردن محل تقاطع آنها برخی خواص حیاطی یک جامد ویسکوالاستیک را مشخص کنند. شبکه ویسکوالاستیک باید قابلیت تولید نمودارهای G و "G را داشته باشد. به عنوان نمونه، در ازای مقادیر (N/m) K = 0.00005(N.s/m) و تو را می داشته با المان ترکیبی شکل ۲-۶ نمودارهای G و "G شبکه استخراج و در با المان ترکیبی شکل ۲-۶ نمودارهای G و "G میکه استخراج و در با مطالعه رو دان منودار و پیدا کردن محل تقاطع آنها برخی خواص حیاطی در در ای را می در این میاد در این می در ازای مقادیر (N/m) را می در می در می در می در این دمودارهای G و G مرا داشته باشد. به عنوان نمونه، در ازای مقادیر (N/m) K = 0.00005(N.s/m) و G میکه استخراج و در بازه ی فرکانسی (-g) و -g میناسب با المان ترکیبی شکل ۲-۶ نمودارهای G و -g شبکه استخراج و در بازه ی فرکانسی (-g) و -g و -g می در شکل ۳-۲ رسم شده است.



 $C_p = K = 0.150 (N/m)$  شکل ۳-۲: نمودارهای G' (خط پر) و G'' (نقطهچین) برای نمونه شبکه با G' (N/m)  $C_s = 0.75 (N.s/m)$ 

### ۲-۲- شبکه الاستیک

در فصل گذشته بیان شد که یکی از ویژگیهای المان ویسکوالاستیک نشان داده شده در شکل ۲-۶ این است که با صلب نمودن دمپر سری و نسبت دادن مقداری ناچیز به ویسکوزیته دمپر موازی، میتوان یک المان فنر خالص خطی و در نتیجه شبکهی الاستیک خطی تولید نمود. در این پایان نامه قسمت زیادی از تحقیقات، متمرکز روی سازههای تغییر شکل پذیر الاستیک است. لذا نیاز است تا در کنار بررسی عملکرد شبکه ویسکوالاستیک، توانایی این شبکه در شبیهسازی رفتار و خواص یک جامد الاستیک نیز مورد بررسی و سنجش قرار گیرد.

همان طور که در بخش معرفی شبکه الاستیک بیان شد، مدل ارائه شده توسط [۷۲, ۷۴] برای نحوه چینش المانها، به گونهای است که میتواند بین سختی فنرها و مدول الاستیسیته جسم الاستیک واقعی ارتباط برقرار کرد. در این سبک چینش فنرها نسبت پوآسون آن نیز با واقعیت همخوانی خواهد داشت که البته در مکانیک مسائل تقابل سازه-سیال امر مهمی است. برای این منظور، این مسئله در یک شبکه 21 × 21 از گرههای جرمی متمرکز و با روش چینش المانهای نشان داده شده در شکل ۲-۶ بررسی میشود. شبکه از لبه سمت چپ ثابت شده و از لبه سمت راست تحت یک تنش کششی ثابت قرار میگیرد. با اعمال این شرایط مرزی به یک جسم دوبعدی الاستیک خطی، نسبت پوآسون برابر 0.66 = ۷ بدست خواهد آمد. حال در شبکه الاستیک مدل شده نیز همین نسبت باید استخراج شود. نسبت پوآسون در این تست برابر با میزان گلویی شدن سازه (تغییر ضخامت سازه عمود بر راستای اعمال تنش) تقسیم بر میزان افزایش طول آن است. در شکل ۳-۸ شبکه ذکر شده، تحت تنش کششی ثابت نشان داده شدهاست که نسبت پوآسون برای آن برابر 0.66 = ۷ بدست میآید.



شکل ۳-۸: تست کشش روی شبکه 21 imes 21 با سختی فنرهای افقی و عمودی برابر KN/m و

5 *KN/m* برای فنرهای مورب

## فصل چهارم:

# مسئله تقابل رشته دوبعدی تغییر شکلپذیر با جریان سیال تراکم ناپذیر

مسئله باله زدن يرچم و يا اجسام با ضخامت نازک الاستيک پديدهاي شايع در طبيعت هستند که کاربردهای فراوان آن در زندگی روزمره مشاهده می شود. عملکرد باله زدن این اجسام در کاهش آشفتگی جریان مورد توجه است [۸۴, ۸۴]. بویژه هندسه و الگوی حرکت طبیعی و یا اجباری آنها می تواند در تحلیل حرکت آبزیان مفید باشد [۸۵] مسئله عمومی و مشترک مورد مطالعه در این زمینه، قرار گرفتن یک جسم نازک تغییر شکل پذیر در یک میدان جریان بی نهایت است که از یک لبه ثابت شده و لبه یا سمت دیگر آن آزادانه در جریان قرار دارد. در ضمن جریان سیال روی جسم، مسائلی چون دینامیک حرکت آن، گردابه و شدینگ ایجاد شده از انتهای پرچم یا جسم نازک، بحث اینرسی سازه، مقاومت خمشی آن و ... مطالعه می شود. از جمله مدل سازی های دو بعدی در این زمینه کار کونل ( [۸۶] میباشد. از جمله پارامترهای مهم در مسئلهی تقابل جسم الاستیک نازک با جریان سـيال، مقاومت خمشـي أن اسـت كه البته در تحقيق حاضر فرض بر كم بودن اين مقاومت است. اين بدان معناست که پرچم یا ورقهی نازک برای باله زدن آزادی عمل کافی دارد. از این جهت در جریان شبیه به یک پرچم عمل خواهد کرد. جدای از مقاومت خمشی ، مدول الاستیسته و چگالی این جسم نیز از دیگر پارامترهای مهم سیسیتم است چراکه تعیین کنندهی خواص آن میباشید. قدرت و ویژگیهای خود جریان (عدد رینودلز) نیز عاملی مهم و اثر گذار در تقابل پرچم با جریان است. پایدوسیس<sup>۲</sup> [۸۷] یکسری از تحقیقات ابتدایی تجربی و تئوری را روی یک سیلندر الاستیک در یک جریان محوری انجام داد. گری<sup>۳</sup> [۸۸] دینامیک باله زدن یک ماهی در جریان را مدل سازی نموده است که به عنوان یک پیشبینی از حرکت موجی در بدنه سازه میباشد. تریانتافیلو<sup>†</sup> [۸۹] نیز در کار خود روی جزییات ناپایداریهای خطی و امواج تولیدی در جسم باله زننده تحقیق کرده است. کوئن<sup>4</sup>

- <sup>r</sup> Paidoussis
- " Gray

<sup>a</sup> Coene

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup>Connell

<sup>&</sup>lt;sup>\*</sup> Triantafyllou

[۹۰] کار پایدوسیس را به سمت عضوهای نازکتر سوق داده است. وجود گردابه و چرخش در جریان و ایجاد شدینگ، حل عددی را دچار یکسری پیچیدگیهایی میکند [۹۱]. مورتی [۹۲] به تحلیل تنش ایجاد شده در سازه و بررسی منبع آن پرداخته که روی تنش ایجاد شده در دینامیک سازه متمرکز شده است. این مقالات ذکر نموده اند که این چنین تنشهایی باعث کاهش دامنهی باله زدن در رشته می شود. زانگ و همکاران به صورت تجربی روی باله زدن یک رشته در جریان سیال تحقیق نمودهاند. در تحقیق ایشان اثرات طول رشته بر پایداری و عدم پایداری آن با قرار دادن یک رشته در یک فیلم جریان به عنوان شبیهساز جریان دوبعدی، مورد بررسی قرار گرفته است و نتایج نشان دهنده کاهش پایداری رشته ضمن افزایش طول آن میباشد. زو<sup>۲</sup> و پسکین [۲۴] و همچنین فارنل<sup>۳</sup> و همکاران [۹۳] به صـورت عددی به شـبیه سازی آزمایشات زانگ<sup>۴</sup> [۹۴] و همکاران پرداختهاند. فارنل [۹۳] رشته را به صورت یک زنجیره از المانهایی که با فنر و دمپر به یکدیگر متصل شده اند مدل نموده است. زو و پسکین [۲۴] نیز با استفاده روش مرز غوطهور، بین دینامیک رشته و معادلات ناویراستوکس جریان ارتباط برقرار نموده است. واتانابه [۹۵] در یک سری تحقیقات تجربی و کاربردی در زمینه دینامیک رشته، روی اثرات جرم، طول و دیگر خواص فیزیکی رشته و همچنین سرعت جریان بر یایداری و عدم پایداری آن تحقیق نموده است. او در پی پیدا کردن نقاط عطف پایداری تحت اثر خواص رشته است. بر خلاف واتنابه [۹۵] که باله زدن رشته را تحت جریان هوا بررسی نموده است، شلعی و همکاران [۹۶] تحقیقات تجربی مشابهی را در تونل آب انجام دادهاند. مهم ترین هندسهی مورد مطالعه در این پایاننامه، هندسهی یک رشتهی تغییر شکل پذیر دوبعدی است. در

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Moretti

۲ Zhu

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> Farnell

<sup>&</sup>lt;sup>†</sup> Zhang

<sup>&</sup>lt;sup>a</sup> Watanabe

<sup>&</sup>lt;sup>9</sup> Shelley

واقع این رشته یک ورقهی نازک است که یکی از ابعاد آن در بینهایت میباشد. باله زدن رشتهی دوبعدی یا یرچم از مسائل مورد توجه محققان، چه در مطالعات تجربی و چه در حلهای عددی بوده است. تحقیق کونل و همکاران [۹۷] روی یک رشته الاستیک در یک فضای جریان یکنواخت وروردی بینهایت، یکی از کاملترین مطالعات عددی در این زمینه بوده که بسیاری از پارامترهای موثر بر رفتار و دینامیک رشته را مورد بررسی قرار داده است. در کار وی معادله ناویراستوکس برای حل جریان سیال گسسته شده و به روش شبیه سازی مستقیم سیال-سازه'، با رفتار رشتهی الاستیک جفت شده است. قانون هملتون<sup>۲</sup> بر رفتار جنبشی رشتهی الاستیک حاکم است که با توجه به کرنش کششی و ضخامت اندک جسم، خطی سازی شده است. در پایان نامه ی حاضر، هندسه ای مشابه هندسه ی کونل و همکاران [۹۷] بررسے میشود با این تفاوت که هدف مدل سازی این مسئله به روش مرز غوطهور – شبکهی بولتزمن است. رشته الاستیک دوبعدی بر خلاف کار ایشان و دیگر تحقیقات پیشین، با شبکهی جرم-فنر-دمپر شبیهسازی شده که بررسی عملکرد و توانایی آن درمدلسازی درست دینامیک رشته، از دیگر اهداف مهم این تحقیق است. تفاوت ویژهی این بخش از پایان نامه با تحقیقات دیگر نیز، در ارائهی رشته به صورت یک شبکهی کامل و قانونمند از جرم-فنر-دمپر در قالب شکل یک رشته است. برای حل جریان سیال تراکم ناپذیر از شبکهی بولتزمن دوبعدی استفاده خواهد شد. عمدتا در مسئله بالهزدن رشته الاستیک در تقابل با جریان سیال، مواردی چون دامنهی بالهزدن انتهای رشته، فرکانس نوسانات، ضرایب برآ و پسآ آن، نوسان طولی و ... می تواند مورد مطالعه و تحلیل قرار گیرد. کونل و همکاران [۹۷] با توجه به شدت و الگوی باله زدن انتهای رشته، سه رژیم نوسان مختلف برای آن تعریف کردهاند. که رژیمهای ثابت پایدار"، بالهزدن محدود و منظم ٔ و نوسان نامنظم <sup>۵</sup>

- <sup>r</sup> Hamilton's principle
- " Fixed point stability
- <sup>+</sup> Limit-cycle flapping
- <sup>a</sup> Chaotic flapping

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Fluid-structure direct simulation (FSDS)

هستند. آنها عمدتا از تغییرات جرم رشته، برای تولید این سه رژیم متفاوت استفاده نمودهاند. در بحث باله زدن رشته، برای مدول الاستیسیته آن، مقدار بزرگی در نظر گرفته می شود و برای اینکه رشته آزادانه توانایی باله زدن تحت اثر مومنتوم جریان را داشته باشد، مدول صلبیت خمشی آن اندک خواهد بود. باله زدن رشته در واقع یک تغییر شکل خمشی برای آن به حساب می آید، در نتیجه مدول صلبیت خمشی در این مسئله حائز اهمیت است.

### ۴–۱– رشته الاستیک

در این بخش تقابل یک رشته الاستیک شبیه سازی شده با شبکه جرم-فنر-دمپر با خاصیت الاستیک، مورد بررسی قرار خواهد گرفت. سعی بر آن است که عملکرد این شبکه در مدل سازی یک رشته الاستیک، به عنوان یک سازه با ضخامت کم مورد تحلیل قرار گیرد و سپس به تحلیل رفتار و پارامترهای مهم آن پرداخته شود. لذا در ابتدا اعتبار نتایج مدل سازی مورد بررسی قرار خواهد گرفت.

در تمامی مسائلی که در این پایاننامه به آنها پرداخته میشوند، شبکه بولتزمن به عنوان حل گر جریان بوده و به همین علت تمامی پارامترهای هندسی، فیزیکی و مختصاتی میدان و کانال جریان در واحد شبکه بولتزمن بیان میشوند. همچنین تمامی پارمترهای فیزیکی و هندسی سازههای به کار رفته در مسئله نیز برای سهولت و همخوانی هرچه بیشتر با روش شبکه بولتزمن، در واحد شبکه بولتزمن بیان میشوند. لذا تا انتهای پایاننامه صحبتی از واحدهای پارامترها و خواص جریان و سازه به میان نخواهد آمد.

### ۴-۱-۱- راستی آزمایی

قبل از ارائه کامل نتایج شبیهسازی رشته الاستیک با شبکهی جرم-فنر-دمپر در فضای شبکه بولتزمن جریان سیال و تحلیل آنها، نیاز است تا ابتدا به راستی آزمایی پیادهسازی صحیح این روش بپردازیم. برای این منظور رشته الاستیک مدل شده در کار کونل و همکاران [۹۷] مورد توجه است. در کار

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Connell

ایشان سه پارامتر مهم، مربوط به خواص فیزیکی و مکانیکی رشته الاستیک معرفی شده است که چگالی، مدول الاستیسته و مدول صلبیت خمشی هستند. متغییرهای مورد استفاده نیز همگی به صورت بی بعد گزارش شده اند. سه پارامتر مورد استفاده در [۹۷] در تحقیق حاضر نیز استفاده می شود و بی بعد سازی آنها مشابه خواهد بود. بدین ترتیب طول مشخصه مسئله، طول رشته الاستیک L، خواهد بود. ضخامت رشته با H مشخص می شود و E مدول الاستیسیته آن است. مدول صلبیت خمشی رشته به صورت  $E_b = EI$  تعریف می شود که البته I ممان اینرسی دوبعدی رشته و  $\varsigma \rho$  چگالی آن می باشد. رشته به صورت  $E_b = E_l$  تعریف می شود که البته I ممان اینرسی دوبعدی رشته و  $\varsigma q$  چگالی آن می باشد. رشته به صورت آنها می می می دو یا یکنواخت افقی ورودی  $V_i$  قرار می گیرد و چگالی آن می باشد. رشته به صورت آنیز یک میدان جریان یکنواخت افقی ورودی  $V_i$  قرار می گیرد و چگالی بریان نیز با f تعریف می شود. رشته الاستیک از یک سر آن در مسیر جریان، گیردار بوده و سر دیگر آن در فضای جریان آزاد است. در کار کونل و همکاران [۹۷]، میدان جریان برای رشته، یک فضای بی نهایت فرض شده است به همین دلیل، در تحقیق حاضر نیز با اعمال شرایط مرزی مناسب روی دیواره های کانال، سعی در شبیه سازی این شرایط خواهیم داشت. پارامترهای بی بعد مسئله به صورت زیر بدست می آیند:

- $Re = \frac{VL}{v} \tag{1-f}$
- $t^* = \frac{tV}{L} \tag{(7-f)}$

$$S = \frac{\rho_s H}{\rho_f L}$$

 $E^* = \frac{EH}{\rho_f V^2 L} \tag{(7-f)}$ 

$$E_b^* = \frac{E_b}{\rho_f V^2 L^3}$$

در این روابط S جرم واحد طول بیبعد رشتهی الاستیک بوده و  $E_b^*$  و  $E_b^*$  به ترتیب مدول

الاستیسیته و مدول صلبیت خمشی بیبعد آن وv لزجت سینماتیکی سیال جریان است. ضرایب برآ و پسآ رشته نیز به صورت زیر قابل بیان هستند.

$$CD = \frac{F_x}{\frac{1}{2}\rho_f V^2 L}$$

$$CL = \frac{F_y}{\frac{1}{2}\rho_f V^2 L}$$
(f-f)

مختصه افقی جریان x و مختصه عمودی آن y است. در معادله (۴-۴)  $F_x$  کل نیروی وارده در راستای x و  $F_x$  (۴-۴) مع کل نیروی اعمالی در راستای y بر رشته الاستیک و D ضریب پسآ<sup>۲</sup> و D ضریب برآ<sup>۳</sup> رشته است. کانال جریان سیال و محل قرار گیری رشته الاستیک، در شکل ۴-۱ نشان داده شده است. در ورودی کانال یک سرعت یکنواخت در نظر گرفته می شود که عدد رینولدز در اینجا است. در ورودی کانال یک سرعت یکنواخت در نظر گرفته می شود که عدد رینولدز در اینجا است. در ورودی کانال یک سرعت و معنواخت در نظر گرفته می شود که عدد رینولدز در اینجا محریان سیال که برابر  $\frac{1}{\sqrt{5}}$  است. در روش شبکهی بولتزمن سرعت جریان الزما باید از سرعت صوت در جریان سیال که برابر  $\frac{1}{\sqrt{5}}$  است، کمتر باشد. در تمامی هندسه ها و مسائل حل شده در این پایان نامه سرعتهای شاخص، 20.5 در نظر گرفته می شوند. نکته دیگری که در طراحی کانال جریان و شرایط حل باید به آن دقت شرود این است که میدان جریان باید به صورت بی نهایت مدل گردد. فضای در باید به آن دقت شرود این ال جریان و شرایط روش این می می می می در مادی کانال جریان و شرایط در باید به آن دقت شرود این است که میدان جریان باید به صورت بی نهایت مدل گردد. فضای در شرعتای باید به آن دقت شرود این است که میدان جریان باید به صورت بی نهایت مدل گردد. فضای در شته یا این به منای بر رفتار می نهایت مدل گردد. فضای در نماید به مصورت بی نهایت مدل گردد. فضای در شنعه این مناز گرد. فضای در میدان میناسب با آن حجم و زمان محاسبات افزایش خواهد یافت. برای این منظور در کنار بزرگ کردن فضای حل، روی دیوارهای کانال شرط لغزش سیال برقرار می شود. این شرط کمک می کند خارج از محدودهی اثر رشتهی الاستیک بر جریان سیال موان میان بی مینان جریان آزاد با سرعت یکنواخت

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Drag coefficient

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> Lift coefficient

 $Y_2 = 3L$  و  $X_2 = 5.6$  ,  $Y_1 = 6L$  ,  $X_1 = 14L$  ورودی برقرار باشـد. در شکل ۲۰۴ ، ۲۰ می اشد. می باشد.



شکل ۴-۱: کانال جریان مورد استفاده در بخش ۴-۱-

در خروجی کانال نیز شـرط مرزی باز<sup>۱</sup> در نظر گرفته شـده است که یک شرط مرزی متداول در روشهای حل شـبکهی بولتزمن برای خروج جریان از کانال است. با این توصیف، ابتدا به بیان نحوهی اعمال این شـرایط مرزی ذکر شده بر هندسهی کانال در شبکهی بولتزمن پرداخته خواهد شد. شرایط مرزی بیان شـده در این تسـت، در تمامی تستهای بعدی این پایاننامه نیز مورد استفاده قرار خواهد گرفت. شـرایط مرزی بیان شـده در روش شـبکه بولتزمن، به کمک توابع توزیع ذره بر هندسه مسئله اعمال خواهند شد.

با توجه به طرح توابع توزیع چگالی که در شکل ۲-۱ ارائه شده است شرایط مرز لغزش و عدم لغزش روی دیوارهای کانال به صورتی است که در ادامه بیان خواهد شد. شرط عدم لغزش بر اساس

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Open boundary condition

روش "پرش-عقب" بيان شدهاست.

	، عدم لغزش (u = 0 و v = 0)	شرط مرزی	
مرز پايين		مرز بالا	_
$f_4 = f_2$		$f_2 = f_4$	
$f_8 = f_6$	(۶-۴)	$f_{6} = f_{8}$	(۵-۴)
$f_7 = f_5$		$f_{5} = f_{7}$	
	ن خواهیم داشت:	ط مرزی لغزش روی مرز پایی	برای اعمال شرای
	زی لغزش (0 ≠ u و v = 0)	شرط مرز	
مرز پايين		مرز بالا	_
$f_4 = f_2$		$f_2 = f_4$	
$f_8 = f_5$	(٨-۴)	$f_{5} = f_{8}$	(4-4)
$f_7 = f_6$		$f_{6} = f_{7}$	

در ورودی کانال شـرط مرزی سـرعت یکنواخت فرض شـده که چگالی و توابع توزیع در ورودی

کانال به فرم زیر قابل محاسبه است.

$$(v = 0_{9} u = V)$$
 ورودی کانال ( $v = 0_{1} e^{0} e^$ 

' Bounceback

$$f_1(x_{outlet}) = 2f_1(x_{outlet} - \Delta x_{LBM}) - f_1(x_{outlet} - 2\Delta x_{LBM})$$
  

$$f_5(x_{outlet}) = 2f_5(x_{outlet} - \Delta x_{LBM}) - f_1(x_{outlet} - 2\Delta x_{LBM})$$
  

$$f_8(x_{outlet}) = 2f_8(x_{outlet} - \Delta x_{LBM}) - f_1(x_{outlet} - 2\Delta x_{LBM})$$
  
(1.-\*)

ممان اینرسی دو بعدی رشته ی الاستیک مطرح شده به صورت ممان اینرسی دو بعدی رشته ی الاستیک مطرح شده به صورت  $I = \frac{1}{12}H^3$  مدول الاستیسیته و  $I = \frac{1}{12}H^3$  مدول الاستیسیته و  $I = \frac{1}{12}H^3$  مدول الاستیسیته و معکاران [۹۷] مدول الاستیسیته و معلیت خمشی رشته ی الاستیک،  $I = e^*$  و 0.0001  $= e^*$  در نظر گرفته شده است. با توجه به معادله ی  $E_b = EI$  مدول صلبیت پارامتری وابسته به الاستیسیته و هندسه ی جسم است. باید توجه داشت که در تحقیق حاضر به علت جفت شدن روش مرز غوطه ور با حل جریان شبکه ی بولتزمن، تمام واحدهای پارامترهای خاصیت و هندسه ی رشته ی زمان روش مرز غوطه ور با حل جریان شبکه ی بولتزمن، تمام واحدهای پارامترهای خاصیت و هندسه ی رشته نیز مانند جریان، بر حسب واحدهای شبکه ی بولتزمن خواه د شد. برای این منظور با استفاده از مقادیر بیان شده برای مدول الاستیسیته و صلبیت خمشی و همچنین معادلات ( ۴-۳) جرم واحد طول، صلبیت خمشی و مدول الاستیسته در واحد شبکه ی بولتزمن بر است ماه مد. برای این منظور با استفاده از مقادیر بیان شده برای مدول الاستیسیته و مدول الاستیسیته و مدول الاستیسته و مدول الاستیسته و مدول الاستیسته در واحد مدر واحد مد. برای مدول الاستیسیته و مدول الاستیسته و ملبیت بر محسب واحدهای شبکه ی بولتزمن ماه مد. بیان خواهد شد. برای این منظور با استفاده از مقادیر بیان شده برای مدول الاستیسته و مدول الاستیسته و مدول الاستیسته در واحد خول، ملبکه ی بولتزمن بدست خواهد آمد. بعلاوه نکته دیگر آن است که از این روش، ابعاد رشته نیز متناسب با مدول الاستیسته و صلبیت خمشی بدست می آیند.

برای اعتبار سنجی نتایج در مقایسه با کار [۹۷]، ابتدا رشتههای الاستیک دوبعدی با S = 0.1 و S = 0.3 مورد بررسی قرار خواهند گرفت و موارد مقایسه نیز دامنهی باله زدن انتهای رشته، فرکانس نوسانات و ضریب پسآ رشته در  $E^* = 10$ ،  $E^* = 0.0001$  ج $B^*$  و 1000 = 8 میباشد. در مسئله حاضر اندازه المانهای شـبکه فنر برابر اندازه گام مکانی در شـبکه بولتزمن فرض شـده اسـت اندازه المانهای متمرکز چیده شده به فرم ماتریسی است که در این وضعیت، ضخامت رشته برابر E = H واحد شبکهی بولتزمن خواهد بود. به این ترتیب با توجه به  $E^* = 10$  برای برقراری 0.0001  $E_b^*$ ، نیاز است تا طول رشته برابر L = 182 در واحد شبکه بولتزمن خواهد بود.

$$A_{avg} = \frac{\left(\sum_{i} \max(\mathbf{Y}) + \sum_{j} \min(\mathbf{Y})\right)}{i+j} \tag{11-f}$$

دامنه باله زدن بیبعد انتهای رشته در 0.1 = S، در تحقیق حاضر برابر 0.137 = 0.17 میباشد که نسبت به حالت متناظر آن در [۹۷]، 0.2 درصد خطا نشبان میدهد. همچنین در 0/2 = Sمشاهده شد، همانند آنچه در این نسبت جرم در تحقیق مذکور گزارش شده، رشته در یک رژیم نوسان نامنظم نوسان میکند به گونهای که نمیتوان فرکانس و دامنه ثابت و یگانهای را برای باله زدن آن بیان نمود. دامنه میانگین بیبعد گزارش شده در [۹۷] برابر 0.185 = 1/Y و در تحقیق حاضر بیان مود. دامنه میانگین بیبعد گزارش شده در [۹۷]

عدد استروهال در بازهای جرمی و متغیر از S = 0.075 تا S = S = 0.1 در تحقیق حاضر محاسبه و

در مقایسه با اعداد استروهال متناظر با آنها در کار [۹۷] خطای RMS برابر 0.03 محاسبه شده است. نمودار تغییرات عدد استروهال در تحقیق حاضر و تحقیق کونل و همکاران [۹۷] نسبت به تغییرات جرم، در شکل ۴-۲ نشان داده شده که این اعداد استروهال، با توجه به فرکانس غالب نوسانات رشته در نسبت جرمهای مختلف بدست آمده است. همچنین میانگین پسآ رشته به ازای 0.3 = S در کار [۹۷]، 0.156 و در تحقیق حاضر 0.154 بدست آمده است که تنها 1.2 درصد خطا مشاهده می شود.



شکل ۴-۲: نمودار تغییرات عدد استروهال در مقابل جرم بیبعد در تحقیق حاضر (نقاط دایروی) در مقایسه با کار کونل و همکاران [۹۷] (نقاط ضربدری) و  $E^*_b = 0.0001$  ، $E^* = 10$  و 1000

عامل اصلی در ایجاد سه رژیم حرکتی مختلف برای رشته در کار کونل و همکاران [۹۷]، جرم آن معرفی شده است. آنها در قالب نموداری سه ناحیه، برای سه رژیم مختلف باله زدن رشته مشخص نمودند و نشان دادهاند که با افزایش جرم رشته، پس از عبور از یک نقطه عطف جرمی، الگوی نوسان آن نامنظم خواهد شد. در ازای سه عدد رینولدز 500، 1000 و 1500، در تحقیق کونل و همکاران [۹۷]، نقطه عطف جرمی برای گذر از رژیم نوسان منظم به نامنظم، به ترتیب 0.15، 2010 و 10 گزارش شده است. در ادامه نقاط عطف جرمی برای این اعداد رینولدز در تحقیق حاضر بیان، و با اعداد متناظر گزارش شده است. در ادامه نقاط عطف جرمی برای این اعداد رینولدز در تحقیق حاضر بیان، و با اعداد متناظر گزارش شده است. در ادامه نقاط عطف جرمی برای این اعداد رینولدز در تحقیق حاضر بیان، و با اعداد متناظر گزارش شده است. در ادامه نقاط عطف جرمی برای این منظور در شکل ۴-۳ نمودار زمانی نوسان مدی انتهای رشته الاستیک تحقیق حاضر در نقاط عطف جرمی آنها و به ازای اعداد رینودلز ذکر شده نمایش داده شده است. همچنین در هر مورد نمودار نوسان عرضی به ازای مقداری افزایش جرم رشته نیز آورده شده تا اثر اندکی عبور از این نقطه عطف بر الگوی نوسان مشخص گردد.



شکل ۴-۳: سمت چپ، نمودارهای نوسان عرضی انتهای رشته به ازای نقطه عطف جرم برای ورود به نوسان نامنظم و سمت راست، نمودار نوسان عرضی انتهای رشته به ازای اندکی عبور از نقطه عطف جرمی و ورود به ناحیه نامنظم نوسان رشته

به این ترتیب در ازای سـه عدد رینولدز 500، 1000 و 1500، در تحقیق حاضر، نقطه عطف جرمی برای گذر از رژیم نوسان منظم به نامنظم، به ترتیب 0.0% و 0.0% و 0.09 و میزان خطای آنها نسبت به مقادیر گزارش شده در کار [۹۷] به ترتیب % 0، %4 و %18 خواهد بود. با دقت به نمودار نوسان عرضی انتهای رشته در هر سه عدد رینودلز و مقایسه نسبت جرم پیشنهادی در این تحقیق و مقادیر گزارش شده در مقاله کونل و همکاران [۹۷]، انطباق خوب این نقاط عطف جرمی در دو تحقیق مشخص می شود. در هر عدد رینولدز، با اندکی گذر از نسبت جرم بیان شده، رژیم نوسانات به سمت رژیم نامظم با دامنه متغییر و فرکانس غیر واحد متمایل می شود.

۴-۱-۲- اثرات جرم بر رژیم نوسانات رشته نازک رشـته ی الاسـتیک معرفی شـده در بخش قبلی، با همان مدول الاسـتیسـیته و همان مدول صلبیت خمشی و هندسه، یکبار دیگر در این بخش مورد استفاده قرار خواهد گرفت و ضمن تغییر جرم آن از تا S = 0.3 تا S = 0.3 نمودار دامنه و الگوی جریان آن نمایش داده خواهد شد. در این بخش هدف S = 0.075 $E^* = 0.0001$  مشاهده و بررسی اثرات جرم رشته بر الگوی بالهزدن و دامنهی آن میباشد. تستها در و مدول صلبیت خمشی پایین  $E_b^* = 10$  انجام شدهاند که باعث می شود مقاومت خمشی رشته بسیار کم باشـد و قدرت تنش ویسکوز جریان بر آن غلبه کند. رشته در ابتدا در حالت کاملا افقی و صاف در جهت جریان تنظیم شده است. از آن جایی که همان هندسه و ویژگیهای قسمت راستیآزمایی اینجا نيز مورد استفاده قرار گرفته است، در بازهي S = 0.075 تا S = S، رشته بايد دو حالت الگوى بالهزدن را از خود به نمایش بگذارد که منطبق بر آنچه کونل و همکاران [۹۷] در کار خود گزارش نمودهاند است. در بازهی جرمی بیان شده نمودارهای دامنهی بی بعد نوسان انتهای رشته، در جهت مختصاتی y و نمای خطوط جریان آن در شکل ۴-۴ نشان داده شدهاند. تمامی نمودار های دامنه تا زمان بی بعد ۲۰ رسم و الگوی خطوط جریان نیز در انتهای زمان ۲۰ نمایش داده شده است. طبق آنچه در [۹۷] برای مقادیر S < 0.125 > S < 0.05 بیان شده است، رشتهای با هندسه و خواص معرفی شده، باید در الگوی نوسان منظم، با دامنهی محدود باشد. همچنین در S > 0.125 < S به مرور باید شاهد ورود به الگوی نوسان نامنظم بود.

F - F و S = 0.07 و S = 3 در محدودهی نوسان منظم و محدود قرار دارند. با دقت به شکل F - F الف و ب همان طور که انتظار می ود دارای دامنه ینوسان مشخص هستند به صورتی که می توان فرکانس نوسانات یگانه ای را از روی نمودار آن بدست آورد. اما چنانکه شکل F - F ث، ج و چ به تر تیب در 20 از S = 0.25 و S = 0.25 و S = 0.25 می توان در 20 از در 20 از روی نمودار آن بدست آورد. اما چنانکه شکل F - F ث، ج و چ به تر تیب در 20 از در 20 از روی نمودار آن بدست آورد. اما چنانکه شکل F - F ث، ج و چ به تر تیب در 20 از می دوسان نوسانات یگانه ای را از روی نمودار آن بدست آورد. اما چنانکه شکل F - F ث، ج و چ به تر تیب در 20 از 20 از

بیشینه دامنهها، بلکه تمام رفتار رشته در طول مدت نوسان بر آن اثر گذار خواهد بود.

$$A_{i} = \sqrt{\frac{1}{2} \int_{0}^{T} (Y - Y_{0})^{2} dt}$$
(17-4)

در این معادله  $A_i$  مجزور مربعات دامنه نوسان انتهای رشته،  $\gamma$  مکان در رستای عمود بر جریان آن و  $V_0$  میانگین Y در بازهی زمانی مورد مطالعهی T میباشد. نیازی نیست که این دامنه حتما از زمان صفر تا T بررسی شود و فقط طول بازه باید به اندازهی T باشد. سعی بر آن است که این دامنه پس از عبور از نوسانات نامنظم اولیهی رشته بدست آید. فرکانس نوسانات در وضعیت منظم، از روی نمودار آن به راحتی قابل بیان است اما در نوسانات نامنظم، باید فرکانس نوسانات غالب سیستم مورد استفاده قرار گیرد. در اینجا عدد استروهال به صورت Y = fL تعریف میشود که L و V به ترتیب طول و سرعت مشخصهی مسئله و f فرکانس غالب سیستم است. الگوی بالهزدن منظم رشته به مهگرا و این دامنه و فرکانس توسان و در آن دینامیک بالهزدن به سمت یک دامنه و فرکانس نوسان واحد





شکل ۴-۴: نمای خطوط جریان (سمت راست) در  $t^* = 20$  و نوسانات عمود بر جریان انتهای رشته (سمت -s = 0.25، پ-S = 0.25، پ-S = 0.25، پ-S = 0.15، ت-S = 0.15، پ-S = 0.25، چ-S = 0.0075، الف-S = 0.005 و در S = 0.0001 و S = 0.0001 و  $E_b^* = 10$ ،  $E^* = 0.0001$ 

موج نوسان حرکتی عمود بر جریان رشته، از لبهی گیردار آن تولید و به مرور با حرکت به سمت لبهی آزاد، رشد میکند و بیشترین دامنهی جابجایی عمودی در این قسمت مشاهده میشود. مجزور مربعات دامنه نوسانات انتهای رشته و میانگین آن در شکل ۴-۵ و شکل ۴-۶ در مقابل افزایش جرم نمایش داده شدهاست. این نمودار نشان میدهد که افزایش جرم به طور کلی باعث افزایش دامنه نوسانات میشود که خود حاکی از افزایش فعالیت دینامیکی رشته نیز هست.



شکل ۴-۵: نمودار تغییرات مجزور مربعات دامنه بر حسب افزایش جرم بیبعد رشته (۵) در ازای افزایش جرم شکل ۴-۵: نمودار تغییرات مجزور مربعات دامنه بر حسب افزایش جرم  $E_b^* = 10$  ,  $E^* = 0.0001$  رشته و در شته و در  $E_b^* = 10$  ،  $E^* = 0.0001$ 



شکل ۴-۶: نمودار بیشینه دامنه میانگین در ازای افزایش جرم رشته و در  $E^* = 0.0001$  و  $E^* = E_b^*$  و Re = 1000

در پدیده نوسان و بالهزدن رشتهی الاستیک، تبادل انرژی عمده، بین انرژی جنبشی جریان سیال و سازهی الاستیک و انرژی پتانسیل ناشی از فشار در سیال است. البته رشته مورد مطالعه به عنوان یک سازه الاستیک، توانایی ذخیره و پس دادن انرژی را دارا میباشد [۹۸]. با توجه به مدول الاستیسیته بالا و مدول صلبیت خمشی کوچک انتخاب شده، انتظار میرود که این انرژی نسبت به دیگر تبادلات انرژی ذکر شده حجم بسیار کمتری داشته باشد، چراکه جریان به راحتی میتواند بر مقاومت خمشی رشته غلبه نماید و آن را به نوسان وا دارد. مشخص نمودن نقطهی عطفی برای تبدیل شدن نوسان منظم و محدود رشته به حالت نامنظم امری است که در بسیاری از تحقیقات عددی و تجربی مورد بررسی قرار گرفته است [۹۶]. این مسئله در موارد کاربردی نیز، میتواند بسیار مهم باشد چرا که رفتار رشته از یک حالت تعریف شده به حالتی نامنظم تغییر یافته و روی الگوی جریان آن اثر میگذارد.

بیان شـد که در تحقیق حاضـر خروج از حالت باله زدن منظم به حالت نامنظم تقریبا از حدود 0.12 = S تا 0.15 = S شـروع میشـود. سارپکایا [۹۹] در مطالعه خود به فرکانس طبیعی دینامیک سیال اشاره نموده است که تحت عنوان عدد استروهال جهانی<sup>۱</sup> بیان میشود. کونل و همکاران [۹۷] با فرض تعریف عدد اسـتروهال به صـورت *V/ کام = یا*ک، بیان نموده اند که این عدد اسـتروهال در حدود 0.2 میباشـد. به طور کلی تغییر الگوی نوسـان یک جسـم تغییر شـکل پذیر از حالت منظم و تعریف شـده به حالت نامنظم، وابسـتگی زیادی به فرکانس طبیعی خود جسـم دارد. هرگاه فرکانس تعریف شـده به حالت نامنظم، وابسـتگی زیادی به فرکانس طبیعی خود جسـم دارد. هرگاه فرکانس تعریک اعمال شـده به جسم تغییر شکل پذیر، به همسایگی فرکانس طبیعی آن برسد، سیستم دچار تمریک اعمال شـده به جسم تغییر شکل پذیر، به همسایگی فرکانس طبیعی آن برسد، سیستم دچار تعریک اعمال شـده به جسم تغییر شکل پذیر، به همسایگی فرکانس طبیعی آن برسد، سیستم دچار تعریک اعمال شـده به جسم تغییر شکل پذیر، به همسایگی فرکانس طبیعی آن برسد، سیستم دچار تعریک اعمال شـده به جسم تغییر شکل پذیر، به همسایگی فرکانس طبیعی آن برسد، سیستم دچار تعریک اعمال شـده به جسم تغییر شکل پذیر، به همسایگی فرکانس طبیعی آن برسد، سیستم دچار تریان، به صورت خروج الگوی دینامیکی خود خواهد شـد که این موضـوع در مسـئله تقابل رشـته با تمریان، به صورت خروج الگوی نوسـان آن از حالت منظم با دامنه و فرکانس واحد به وضعیت نامنظم جریان، به صورت خروج الگوی نوسان آن از دالت منظم با دامنه و فرکانس واحد به وضعیت نامنظم خرین موده است [۹۹, ۹۹] در این پدیده و پدیدههای مشـابه مثل ارتعاشـات غیر خطی یک اسـتوانه تغییر شـکل پذیر در برابر جریان عبوری از روی آن، زمانی رخ میدهد که فرکانس طبیعی سـازه با فرکانس طبیعی گردابه (یا عامل محرک سـیسـتم) همخوانی داشـته باشد [۱۰۰, ۱۰۱]. افزایش جرم فرکانس طبیعی کردابه (یا عامل محرک سـیسـتم) همخوانی داشـته باشد (۱۰۰, ۱۰۱]. افزایش جرم رشـته، اثر مسـتقیم روی اینرسی آن دارد. افزایش اینرسی و تکانهی رشـته باعث میمونو تا در برابر

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Universal Strouhal number

مونتوم جریان مقاومت بیشتر داشته باشد و در جهت عمود بر جریان مسافت بیشتری را تا نقاط سکون بالا و پایین خود طی نماید. بدون شک این تغییر جرم و اینرسی باعث تغییرات محسوس در نیروی بین جریان سیال و رشته می شود.

بررسی و تحلیل رژیم نوسانات انتهای رشته، با توجه به نمودارهای پساً و براً نیز قابل انجام است. در شکل ۴-۷ نمودار زمانی براً، برای رشتههای با 0.75 = S و 0.3 = S نمایش شدهاست. در رژیم نوسان منظم 7.05 = S، تغییرات زمانی براً نسبت به حالت 0.3 = S، بسیار نرمتر بوده و حتی میتوان فرکانس نوسانات را با توجه به آن بدست آورد. در شکل ۴-۸ به ازای 0.1 = S که در رژیم منظم نوسان می کند، نمودار تغییرات زمانی براً و نوسانات عمود بر جریان انتهای رشته در کنار یکدیگر نشان داده شدهاست. این شکل نشان می دهد که فرکانس بالهزدن انتهای رشته با فرکانس تغییرات براً آن همخوانی دارد. اما در 0.3 = S ضمن افزایش شدید دامنه تغییرات براً، شاهد از بین رفتن نظم نمودار، متناسب با رژیم نامنظم بالهزدن رشته خواهیم بود.

در شکل ۴-۹ نمودار پسآ رشته در 0.3 = *S* نشان داده شدهاست. نوسان رشته در رژیم نامنظم باعث ایجاد تغییرات ناگهانی و شدید در نمودار پسآ آن شدهاست و هر چه این تغییرات ناگهانی به تعداد بیشتری رخ دهد، رژیم نوسانات نامنظمتر خواهد شد [۹۷]. میانگین پسآ رشته چنانکه شکل ۴-۱۰۰ نشان میدهد ضمن افزایش جرم رشته افزایش مییابد و از آنجایی که پسآ بیانی از نیروی اعمالی از طرف جریان به رشته بوده، افزایش دامنه نوسان را نیز به دنبال داشته است (شکل ۴-۵ و شکل ۴-۶). تمامی مقادیر پسآ بیان شده در نمودار شکل ۴-۱۰، از زمان ۲ به بعد محاسبه شدهاند تا اثرات تقابل اولیهی جریان با رشته لحاظ نگردد.



 $Re = {}_{b}E_{b}^{*} = 10$  ،  $E^{*} = 0.0001$  و درS = 0.075 و  $E_{b}^{*} = 10$  ،  $E^{*} = 0.0001$  و S = 0.075 و  $E_{b}^{*} = 10$  ،  $E^{*} = 0.0001$  (1000



 $Re = {}_{b}E_{b}^{*} = 10$  ،  $E^{*} = 0.0001$  و در S = 0.1 و  $E_{b}^{*} = 10$  ،  $E^{*} = 0.0001$  ه کل ۴-۸: نمودار برآ و نوسان انتهای رشته در 1000



Re = 1000 شکل ۴-۴: نمودار پسآ رشته در S = 0.3 ،  $E_b^* = 10$  ،  $E^* = 0.0001$  ، S = 0.3 و



شکل ۴-۱۰: نمودار میانگین پساً روی رشته در ازای افزایش جرم رشته و در  $E^*=0.0001$  و  $E^*=10$  ،  $E^*=10.000$ 

در شـکل ۴–۱۱ نمودار فرکانس بیبعد غالب نوسانات رشـته در دو نسـبت جرم 0.075 = S و 0.3 = S نمایش داده شـدهاسـت. اگر میزان اثرگذاری یک فرکانس بر نوسانات یک رشـته با پارامتر بیبعد Power مشخص شود، با دقت به نمودار 0.75 = S تنها یک فرکانس بر نوسانات سیستم غالب اسـت که با رژیم منظم حاکم بر بالهزدن آن تناسب دارد. اما در 0.3 = S، تعداد دیگر از فرکانسهای اثرگذار در کنار قدرتمندترین فرکانس سـیسـتم وجود دارد که باعث ایجاد رژیم نامنظم در نوسانات رشته میشود.



S = 0.075

S = 0.3

شکل ۱۹-۴: نمودار نوسانات غالب رشته در دو نسبت جرم S=0.1 با رژیم نوسان منظم و S=0.3 با رژیم S=0.3 شکل ۱۹-۴: نمودار نوسان غالب رشته در  $E_b^*=10$  ،  $E^*=0.0001$  و نوسان نامنظم و در امانظم و در  $E_b^*=10$  ،  $E^*=0.0001$ 

برای درک بهتر الگوی باله زدن رشـته در دو ناحیهی نوسـان منظم و نامنظم میتوان به شـکل ۱۳-۴ و شکل ۴-۱۴ مراجعه نمود. شکل ۴-۱۳ به خوبی نشان میدهد که رشته در وضعیتی است که دارای نوسانات نامظم بوده و از روند مشخصی برای تغییرات شکل خود پیروی نمی کند حال آنکه در شیکل ۲+۱۰، رشته با 0.0 = S رفتاری تعریف شدهای از خود نشان می دهد، به گونهای که بر خلاف حالت 0.5 = S انتهای رشته تقریبا مسیری عمود بر جریان با دامنه تقریبا ثابت را طی می کند و نوسانات در راستای جریان آن کم می باشد. در شکل ۲+۲۰ یکی از تغییرات ناگهانی نمودار پسآ رشته با 0.5 = S نمایش داده شده است. زمانهای B و S به ترتیب بیشینه و کمینه مقادیر پسآ را نشان می دهند. با بررسی تغییر از ناگهانی نمودار پسآ رشته با 0.5 = S نمایش داده شده است. زمانهای B و S به ترتیب بیشینه و کمینه مقادیر پسآ را نشان می دهند. با بررسی تغییر شکل ۵ - ۱۲ یکی از تغییرات ناگهانی نمودار پسآ رشته با 0.5 = S نمایش داده شده است. زمانهای B و S به ترتیب بیشینه و کمینه مقادیر پسآ را نشان می دهند. با بررسی تغییر شکلهای متناظر با این دو زمان در شکل ۲+۳، مشخص می شود که می دهند. با بررسی تغییر شکلهای متناظر با این دو زمان در شکل ۲+۳، مشخص می شود که می دهند. با بررسی تغییر شکلهای متناظر با این دو زمان در شد کل ۲+۳، مشخص می می و د می می دو خور می با وج گرفتن پسآ، شدید ترین تغییر شکل رشته در این بازه نیز ایجاد شده است. اما در وضعیت S، که البته از کمترین اندازه پسآ نیز برخوردار است، رشته به حالت نسبتا پایداری در آمده وضعیت S، که البته از کمترین اندازه پسآ نیز برخوردار است، رشته به حالت نسبتا پایداری در آمده است. این تناسب بین تغییر شکل و نوسانات رشته، با پسآی آن، به عنوان بیانی از نیروی اعمالی از طرف جریان به رشـته مطرح است. تغییر شکل نقطه A نیز، با شیب گرفتن نمودار پسآ به سمت نقطه او جینان بازه می گیرد که با پایداری نسبی تغییر شکل رشته در زمان C همخوانی دارد.



شکل ۲-۴: نمای تغییر شکل رشته با S=0.3 در یک محدوده زمانی شامل بزرگترین تغییر ناگهانی نمودار پسکل ۴-۱۲: نمای تغییر شکل رشته با S=0.3 در  $E_b^*=10$  ،  $E^*=0.0001$  پسآ و در




 $E_b^* = 10$  ،  $E^* = 0.0001$ : نمای تغییر شکل رشته با S = 0.1 در محدوده زمانی مشابه و در ۱۴-۴: نمای تغییر شکل Re = 1000 و

از آنجایی که فنرهای به کار رفته در سازه خطی هستند بهتر آن است که تغییر شکلهای مورد بررسی نیز در ناحیه خطی بر سازه اعمال شوند تا پیش بینی این فنرها از دینامیک سازه، قابل اطمینان تر باشد. بر خلاف ظاهر گزارش شده در نمای باله زدن رشته در شکل ۴-۱۳ فنرهای به کار رفته در این سازه در ناحیه خطی رفتار میکنند، نتایج نشان میدهند که ضخامت رشته طی نوسان تغییرات بسیار ناچیزی داشته و بیشینه افزایش طول رشته نیز کمتر از ۵ درصد است و از آنجایی که بیشترین نوسان طول در المانهای افقی (در راستای طول رشته) رخ میدهد، میتوان نتیجه گرفت میانگین افزایش طول المانهای افقی نیز کمتر از ۵ درصد دا تمام المانهای شبکه با دقت مطلوبی در ناحیه خطی نوسان میکنند و استفاده از معادلات گسسته قانون هوک حاکم بر فنرهای خطی، صحیح می باشد.

علاوه بر جرم رشته، وضعیت قرار گیری ابتدایی، در الگوی اولیه نوسان آن می تواند اثراتی داشته باشد. در شکل ۴-۱۵ ب نمودار نوسان عمودی انتهای رشته با 0.1 = S در دو وضعیت قرار گیری رشته در راستای جریان و مورب به صورتی که شیب رشته برابر 0.1 باشد نشان داده شدهاست. هرچند که در ابتدای نوسان، به علت رها شدن رشته از وضعیت مورب، الگویی بهم ریخته دارد به گونهای که مشابه رژیم نوسان نامظم است، اما پس از گذر از این وضعیت دوباره همان روند باله زدن منظم و محدود را پی می گیرد. در وضعیتی که رشته همراستا با جریان تنظیم شدهاست، رشته به آرامی و نظم خاصی از حالت سکون شروع به نوسان می کند و فرصت کافی برای نظم بخشیدن به نوسان خود دارد.



شکل ۴-۱۵: مقایسه نمودار نوسان از وضعیت مورب (نمودار خط پر) و نمودار نوسان از در راستای جریان (نمودار نقطه چین) و در  $E_b^* = 10$ ،  $E^* = 0.0001$  (نمودار نقطه چین) و در

۴-۱-۴- اثرات جرم بر رژیم نوسانات رشته ضخیم اثرات جرم رشـته بر الگوی نوسـان آن مورد بررسی قرار گرفت و مشخص شد که افزایش آن می تواند. رژیم نوسانات رشته الاستیک با ضخامت اندک را از منظم به نامنظم تغییر دهد. در این بخش این موضوع روی یک رشته ضخیم مورد بررسی قرار می گیرد. نسب طول به ضخامت رشته ۲۰ در نظر گرفته می شود و برای شبیه سازی آن از یک شبکه جرم و فنر 101 × 6 استفاده و مدول الاستیسیته و صلبیت خمشی بیبعد این رشته به ترتیب برابر  $E^* = 1.33$  و  $E^* = 0.00028$  و رینولدز جریان در نظر گرفته شده است. در شکل ۴-۱۶ نمودار نوسان عمود بر جریان انتهای رشته و Re=500نمودار فرکانس غالب آن در چند نسبت چگالی مختلف نشان داده شده است. نتایج حاکی از آن است که در رشتههای با ضخیم نیز میتوان با تغییرات جرم و البته تغییر فرکانس طبیعی رشته، شاهد تغییر الگوی نوسان از نتظم به نامنظم بود. طبق شکل ۴-۱۶-الف رشته به ازای  $\rho_r = 5$  در رژیم نوسان منظم قرار دارد به گونه ای که نمودار نوسان انتهای رشته از یک دامنه ثابت و فرکاس نوسان یگانهای پیروی میکند. نمودار فرکانس بیبعد رشته در این چگالی نیز نشان میدهد که غیر از فرکانس غالب آن، فرکانس اثر گذار دیگری وجود ندارد. با افزایش چگالی رشته به ازای  $ho_r=9$  نمودار نوسان انتهای آن از وضعیت منظم با دامنه و فرکانس مشخص خارج شده و در رژیم نامظم رفتار میکند. نمودار فرکانس رشته نیز نشان دهنده وجود دو فرکانس اثر گذار دیگر در کنار فرکانس غالب سیستم و رژیم

نامنظم نوسان رشته در این چگالی است.



شکل ۴-۱۶: نمودار نوسان عمود بر جریان انتهای رشته (سمت چپ) و نمودار فرکانس آن (سمت راست) به ازای مقادیر مختلف چگالی رشته در  $E^*=1.3$  و  $E_b^*=0.00028$  و رینولدز جریان Re=500

**۴–۱–۴– اثرات تغییر طول رشته بر رفتار دینامیکی آن** از دیگر عوامل فیزیکی موثر در رفتار و دینامیک رشتهی الاستیک، پارامترهای مهم هندسی رشته همچون، طول و ضخامت آن است. رشتهی مورد مطالعه در این تحقیق در واقع یک تیر با ضخامت اندک است به گونهای که مقاومت خمشی آن به خاطر کوچک بود ضخامت، ناچیز بوده و به راحتی قابلیت نوسان و باله زدن دارد. در این بخش چگونگی اثرات طول رشته، ضمن ثابت ماندن ضخامت آن مورد بررسی و تحلیل قرار خواهد گرفت. نکتهای که در این میان باید به آن دقت کرد، این است که ضمن تغییر طول باید تمام عوامل دیگر همچون خواص جریان و رشته ثابت بماند لذا عدد رینودلز جریان در تمامی تستها یک مقدار ثابت فرض میشود و در این تست طول مشخصه، بلندترین طول مورد مطالعه خواهد بود. باید توجه نمود که تا اینجا خواص رشته الاستیک در قالب پارامترهای بی بعد بیان شده اند. منظور از ثابت ماندن خواص رشته، ثابت ماندن اثرات طول روی نمونهای از رشته با مدول الاستیستهی P = 3.42 و نسبت چگالی P = 28

خواهد شد.



شکل ۴-۱۷: سمت چپ، نمودار نوسان عمود بر جریان رشته و سمت راست نمای خطوط جریان عبوری از روی  $P_r = 18.2$  و E = 3.42

در شکل ۴-۱۷۰ نمودار نوسانات انتهای رشته و خطوط جریان حول آن به نمایش در آمده و عدد رینودلز جریان 1000 = Re است.چنانکه در شکل ۴-۴-ث نشان داده شده است، در طول رشتهی ۱۸۲، رژیم نوسان و باله زدن نامنظم میباشد. با توجه به نمودارهای شکل ۴-۱۷، با کاهش این طول به مرور نوسانات منظم تر خواهند شد تا نهایتا در 60 = L کاملا منظم می شود. در جدول ۴-۱، مجزور مربعات دامنه، دامنه میانگین و میانگین پساً رشته در ازای افزایش طول نشان داده شده است. میدهد. ضمن ثابت فرض نمودن چگالی رشته، با کوچک شدن طول، جرم آن کاهش خواهد یافت. کوچک شدن جرم رشته، اینرسی و تکانه حرکتی آن را کاهش میدهد و مومنتوم جریان در کنترل آن موفق تر عمل می کند. رشته مورد مطالعه در این پایان نامه به عنوان مثالی از یک تیر یک سرگیردار با ضخامت کم مطرح است و تغییر شکل عمده آن، خیز و انحنای رشته عمود بر جریان سیال می باشد. خیز در تیرها رابطه نزدیکی با طول تیر و البته در این مسئله با طول رشته دارد. هرچه طول رشته افزایش یابد خیز یا جابجایی عمودی تیر افزایش خواهد یافت. افزایش طول رشته باعث افزایش سطح اماس آن با سیال و در نتیجه افزایش تنش اصطکاکی و پسآ ناشی از آن نیز خواهد شد. در شکل ۲-۱۸ نمودار تغییرات پسآ و برآ رشته در دو طول ۱۸۲ و ۶۰ در مقابل زمان نشان داده شده است. با کاهش طول، هر دو نمودار پسآ و برآ، مانند نمودار نوسانات انتهای آن منظم شده و از فرکانسـی مشخص برخوردار است. بعلاوه تغییرات ناگهانی و شدید نمودار پسآ رشته با طول ۲۸۱ به خوبی تفاوت

جدول ۴-۱: جدول مجذور مربعات دامنه  $(A_i)$ ، دامنه میانگین $(A_{avg})$ ، میانگین پسآ و عدد استروهال رشته در ازای افزایش طول آن و در E=3.42 و  $ho_r=1000$  و  $ho_r=1000$ 

ميانگين پسآ	$A_i$	طول
0.0726	0.0624	60
0.1091	0.0987	110
0.1105	0.1007	140
0.1162	0.1068	182





شکل ۴-۱۸: مقایسه نمودارهای برآ و پسآ در S = 0.2 ، E\* = 10 و E<sup>\*</sup> = 0.0001، نقطه چین مربوط به طول ۱۸۲ و خط پر مربوط به طول ۶۰

۴-۲- رشته ويسكوالاستيک

قرار گرفتن المانهای ویسکوالاستیک در شبکه بجای المانهای الاستیک می تواند الگوی نوسان رشته را تغییر دهد چراکه حضور دمپرهای ویسکوز، باعث اتلاف قسمتی از انرژی جنبشی رشته و حتی تغییر رژیم نوسان آن می شود. در این مسئله نیز رشته در مسیر یک فضای شبه بی نهایت از جریانی افقی و یکنواخت قرار خواهد گرفت. هندسـه کانال مورد اســـتفاده در این بخش، محل و نحوه تنظیم رشــته در راستای جریان مطابق شکل ۴-۱۰، با مقادیر 212 = 0X عالی 20, 40 = 12 و 40 = 1می باشد. مشابه قبل لبه حمله رشته گیردار بوده و در وسط عرض کانال همراستا با جهت جریان قرار گرفته است. روی دیواره های کانال شرط مرزی لغزش (0  $\pm$  u و 0 = v)، در ورودی کانال (V = u و v = v) و در خروجی شــرط مرزی باز فرض شــدهاست. رشته ی ویسکوالاستیک مورد استفاده در این بخش از تحقیق، رشــته ی ویسکوالاســتیک کلوین اسـت. بدان معنا که بجای المانهای فنر خطی از المانهای کلوین در شبکهبندی رشته استفاده می شود. یکی از اهداف اصلی در این بحث پاسخ به این سوال است که، استفاده از المانهای ویسکوالاستیک، تا چه حد میتواند رژیم جریان نامنظم را کنترل و یا آن را منظم نماید. نسبت طول رشته به ضخامت آن ۲۰ در نظر گرفته می شود لذا با فرض اینکه اندازه ضخامت رشته ۵ واحد لتیس بولتزمن باشد، طول آن برابر ۲۰۰ خواهد بود. شبکهی جرمی مورد استفاده نیز، 101 × 6 در نظر گرفته می شود. F - 1 - 1 - 1 اثر ویسکوزیته دمپر موازی بر رژیم نوسان رشته ضمن ثابت نگه داشتن مدول الاستیسیته، نسبت چگالی سازه به چگالی سیال، هندسه رشته و شبکه آن، اثرات دمپر در المانهای کلوین بررسی خواهد شد. مدول الاستیسته تقریبا 0.1 = 3، نسبت چگالی 15 =  $\rho_r$  و 900 = R در نظر گرفته شده است. اگر C مولفه دمپر موازی در المان کلوین باشد، در شکل F - 1 نمودار نوسانات عمودی انتهای رشته به ازای 0 = 2 به عنوان رشته کاملا الاستیک و 13 = C به عنوان یک رشته ویسکوالاستیک نمایش داده شدهاست.



شکل ۴-۱۹: نمودار نوسان عمود بر جریان انتهای رشته (سمت چپ) و نمودار پسآی رشته در مقابل زمان (سمت راست)

شکل ۴-۱۹-الف نشان میدهد که این رشته در حالت کاملا الاستیک، در رژیم نامنظم میباشد. با افزایش ویسکوزیته دمپر و تبدیل رشته به جامد ویسکوالاستیک مطابق شکل ۴-۱۹-ب، نوسانات حرکت انتهای رشته منظم خواهد شد. نیروی دمپرها وابسته به حرکت جنبشی سازه است که با افزایش ویسکوزیته دمپر و البته افزایش قدرت آن برای استهلاک، انرژی جنبشی بیشتری نیز تلف خواهد شد. در واقع دمپرها کمک میکنند تا قدرت رشته برای مقابله با مومنتوم جریان افزایش یابد. همین عامل در کاهش دامنه ینوسانات رشته و ایجاد نظم در آن اثر گذار است. از نمودارهای پسآ نشان داده شده در شکل ۴-۱۹، اثر دمپرها بر نرمتر و منظمتر شدن تبادل نیرو بین سیال و رشته نمایان می شود. منظم شدن نمودار نوسانات انتهای رشته، با ملایمتر و منظمتر شدن تغییرات نیروی پسآ وارده بر رشته متناسب است. همچنین دامنه یمیانگین نوسانات عمودی انتهای رشته از 0 = Cتا 13 C = 2 تنها ۷ درصد تغییر داشته است و نقش اصلی دمپرها در شبکه منظم کردن الگوی نوسان و ملایمتر نمودن تبادل نیرو بوده است.

در شکل ۴-۲۰ نمودار فرکانس رشته در دو وضعیت کاملا الاستیک 0 = C و ویسکوالاستیک 13 = C نشان داده شدهاست. همان طور که مشاهده می شود در وضعیت کاملا الاستیک، غیر از فرکانس غالب، دو فرکانس دیگر نیز بر نوسانات آن اثر گذار بوده که نتیجه آن نامنظم شدن رژیم باله زدن رشته است. این در حالی است که در وضعیت 13 = C، رشته با یک فرکانس یگانه نوسان می کند.



Re = 900 و  $ho_r = 15$ ، E = 0.1 و  $ho_r = 15$  و  $ho_r = 15$  شکل ۴-۲۰: نمودار فرکانس رشته در

۴-۲-۲- اثر چگالی (جرم) رشته ویسکوالاستیک کلوین بر رژیم بالهزدن در این بخش به بررسی اثر چگالی رشته ویسکوالاستیک بر رژیم الگوی نوسان آن پرداخته می شود. بیان شد، تغییرات نسبت جرم رشته به خاطر اثراتی که روی فرکانس طبیعی رشته می گذارد، در تقابل با جریان سیال می تواند باعث خروج آن از رژیم نوسان منظم و ورود آن به رژیم نوسان نامنظم شود که حدود این جرم نیز قابل بیان است. هدف از این بخش بررسی امکان تغییر رژیم نوسان رشته ویسکوالاستیک کلوین ضمن تغییرات چگالی آن است. برای این منظور بار دیگر از همان رشته ویسکوالاستیک بخش ۴–۲–۱–، با فرض مقدار 4 = C برای دمپرها، استفاده میشود. در شکل ۴–۲۱– الف نمودار دامنه نوسان انتهای رشته و پسآ آن به ازای 3.5 =  $\rho_r$  نشان داده شدهاست. در این چگالی رشته در رژیم نوسان منظم به سر میبرد. در این وضعیت رشته از یک دامنه نسان ثابت پیروی می کند و طبق نمودار فرکانس آن نیز، تنها این فرکانس غالب سیستم است که نوسانات را تحت تاثیر قرار داده است. اما با افزایش بیشتر این چگالی چنانکه به ازای 7 =  $\rho_q$  در شکل ۴–۲۱–ب نشان داده شده است. اما با افزایش بیشتر این چگالی چنانکه به ازای 7 =  $\rho_q$  در شکل ۴–۲۱–ب نشان داده شده دامنه نوسانات عرضی انتهای رشته نامنظم بوده و دامنه واحدی ندارد. افزایش چگالی رشته، میانگین است، نوسانات آن را از 10.0 به 2067 افزایش داده که متناسب با افزایش پسآ میانگین رشته از 3.1 دامنه نوسانات آن را از 9.10 به 7 مرود افزایش داده که متناسب با افزایش پسآ میانگین رشته از در تا 2.20 است. با دقت به نمودار فرکانس نوسانات رشته ویسکوالاستیک در نسبت چگالی  $\rho_r = -\rho_r$ 





### فصل پنجم:

# مسئله قرار گرفتن رشته الاستيک، پشت استوانه

صلب در جریان یکنواخت

هدف اصلی این بخش از تحقیق بررسی اثرات قرار دادن رشته الاستیک مدل شده با شبکه فنر، بر کاهش ضریب پسای یک استوانهی صلب است. پیش از این تحقیقات دیگری نیز روی اثرات متقابل یک استوانه صلب و ساز و برگهای انعطاف پذیر انجام شده است [۱۰۲, ۱۰۳] که این گونه تحقیقات اولا یک مدل سازی ساده از شکل یک آبزی است و ثانیا درک بهتری از جریان هیدرودینامیک عبوری از روی آبزیان بدست میدهد.

 $\Delta - 1 - 2$  تعریف مسئله و راستی آزمایی یکی از مسائل معروف در بحث تقابل سیال–سازه صلب، تقابل استوانهی صلب ثابت با جریان یکنواخت عبوری از روی آن است. این هندسه در موارد بسیار و در روش های حل مختلفی بررسی و حل شده است. محاسبه ضرایب پسآ و برآ استوانه تحت جریان، بررسی ایجاد فضای شدینگ<sup>۱</sup> پشت استوانه و محاسبهی عدد استروهال<sup>۲</sup> این شدینگ، از جمله علاقههای محققان در این مسئله است. تیان و همکاران [۹۸] ضمن یک حل عددی به روش مرز غوطهور–شبکه بولتزمن، مسئله تقابل جریان سیال با استوانه صلب تنها و همچنین ضمن حضور یک رشته الاستیک پشت آن را، مورد بررسی و تحلیل قرار داده اند. جهت راستی آزمایی مجدد عملکرد شبکه رشته الاستیک و همچنین اطمینان از حل صحیح مسئله جدید، کانال و استوانه صلب شبیهسازی شده در تحقیق [۹۸]، مطابق شکل ۵-۱، پیاده سازی و با نتایج گزارش شده در آن تحقیق مقایسه میشود. اگر فرض کنیم مولفه افقی سرعت در کانال u و مولفه عمودی آن v باشـد، روی دیوارههای کانال شـرط مرزی لغزش (0  $\neq$  u و 0 = v)، در ورودی کانال (V = u و 0 = v) و در خروجی شرط مرزی باز فرض شدهاست.

پسا میانگین و فرکانس آن در سه عدد رینودلز 20، 60 و 100 با کار تیان و همکاران [۹۸] در جدول ۵-۱ مقایسه شده که حاکی از انطباق مناسب نتایج این تحقیق با نتایج ایشان است. نمای

<sup>&</sup>lt;sup>\</sup> Shedding

<sup>&</sup>lt;sup>r</sup> Strouhal number

الگوی خطوط جریان و گردابههای پشت استوانه نیز در شکل ۵-۲ نمایش داده شده است. عدد استروهال در کار تیان و همکاران [۹۸] به صورت St = fD/V تعریف می شود و در آن f فرکانس شدینگ و D قطر استوانه است.



شکل ۵-۱: هندسه کانال و محل قرار گیری استوانه

جدول ۵-۱: مقایسه ی ضریب پسآ و فرکانس شدینگ پشت استوانه در کار حاضر و کار تیان و همکاران [۹۸]

<i>St</i> در تحقیق تیان و همکاران [۹۸]	<i>St</i> در این تحقیق	پساَ در تحقیق تیان و همکاران [۹۸]	پسآ در این تحقیق	Re
_	_	2.16	2.218	20
1.138	1.138	1.491	1.520	60
1.166	1.165	1.43	1.441	100



tV/D = 255



tV/D = 285

شکل ۵-۲: نمای خطوط جریان و گردابه پشت استوانه در وضعیت *Re* = 100

همچنین هندسه مسئله قرار گرفتن رشته الاستیک پشت استوانه در مقاله [۹۸] به گونهای است که در شکل ۵-۳ مشاهده می شود. در ابتدای امر این رشته به صورت طولی در جهت جریان اصلی قرار گرفته و راستای رشته از مرکز استوانه می گذرد. این هندسه تا پایان این بخش مورد استفاده قرار خواهد گرفت. بی بعد سازی پارامترها در این مسئله نیز به صورت بیان شده در بخش قبل خواهد بود.  $E_b^* = 0.001$  و در مدول صلبیت خمشی 2001 ه انجام خواهد شـد. اندازه اسـتوانه و محل قرار گیری رشته از مقادیر G/D = 3 و L/D = 2.5 پیروی می کند.



شکل ۵-۳: چینش رشته یالاستیک نسبت به موقعیت مرکز استوانه

عدد اسـتروهال شدینگ ایجاد شده پشت استوانه و پساَ آن از موارد قیاس با مقاله [۹۸] هستند که در قالب جدول ۵-۲ گزارش شدهاند.

Re = Re جدول ۵-۲: مقایسه مقادیر عدد استروهال و پساً در این تحقیق و مقاله تیان و همکاران [۹۸] به ازایL/D = 2.5 و S = 0.1 G/D = 3  $E_b^* = 0.0001$   $E^* = 10$  ،100

CD	St	
1.4	0.155	مقاله تیان و همکاران[۹۸]
1.42	0.163	تحقيق حاضر

۵-۲- بررسی اثر فاصله رشته از استوانه در کاهش پسآ استوانه

محل قرار گیری رشته پشت استوانه میتواند اثرات مهمی بر کاهش پسآ استوانه داشته باشد. گردابه پشت استوانه و فضای شدینگ ایجاد شده، با حضور یک رشته الاستیک در این فضا، دچار اختلال خواهد شد. اثرات محل قرار گیری رشته پشت استوانه از وضعیتی که بر محیط استوانه صلب چسبیده باشد، تا وضعیتی که به قدری از آن دور شود که رشته دیگر بر ضریب پسآ آن اثر نگذارد بررسی خواهد شـد. نتایج در Re = 100، Re = 100، در مدول صلبیت خمشی L/D = 4،  $E_b^* = 0.0001$  و خواهد شـد. نتایج در B از D/2 تا S = 0.1 تغییر داده خواهد شـد و تغییرات ضـریب پسـای S = 0.1 استوانه در قالب نموداری در شکل ۵-۴ نشان داده شدهاست.



L/D=4 شکل ۵-۴: نمودار تغیرات ضریب پسای استوانه با فاصله گرفتن لبهی حمله رشته از استوانه در F-4 شکل S=0.1

با دقت به این موضوع که ضریب پسای استوانه تنها، ۱.۴۳ میباشد، این نمودار نشان می دهد که  $\frac{G}{D}$  با قرار دادن رشته پشت استوانه و در حالت چسبیده به آن، ۸ درصد پسا کاهش مییابد. با افزایش  $\frac{G}{D}$  تا 3.5 یک روند کاهشی برای پسای استوانه مشاهده میشود به گونهای که ضریب پسا در وضعیت مدقار 3.5  $\frac{G}{D}$  به کمینه مقدار ۱۵ درصد خواهد رسید. پس از آن به علت کاهش اثر گردابه روی رشته و متقابلا کمتر شدن اثر نوسان رشته روی شکل و قدرت گردابه ی پشت استوانه تنها یک گردابه روی رشته و متقابلا کمتر شدن اثر نوسان رشته روی شکل و قدرت گردابهی پشت استوانه تنها یک گردابه می مود که پشت استوانه تنها یک گردابه موی می به افزایش می کند. با دقت به شکل ۵-۵-الف مشاهده می شود که پشت استوانه، دوباره ضریب پسا شروع به افزایش می کند. با دقت به شکل ۵-۵-الف مشاهده می شود که پشت استوانه تنها یک گردابه موی شکل ۵-۵-ب که فاصله رشته از استوانه اگر ۵.5 عامی به درابه می به می می در این و معیت استوانه تنها یک گردابه می شده است و البته لبه حمله رشته نمی تواند در فضای گردابه اختلال ایجاد کند. اما در شکل ۵-۵-ب که فاصله رشته از استوانه اگر ۵.5 عمی می به فردابه به وجود آمده که در کاهش شکل ۵-۵-ب که فاصله رشته از استوانه تر گردابی و می باشد، سه گردابه به وجود آمده که در کاهش می شرک ۵-۵-ب ی می باشد. سه گردابه به وجود آمده که در کاهش می کند. اما در گذار است. در این وضعیت به نظر می سد که رشته با جدا شدن از استوانه ضمن اختلال در گردابه، فضای گردابی را به دنبال خود کشیدهتر نموده و این وضعیت کمینه استوانه فیمن اختلال در گردابه، فضای گردابی را به دنبال خود کشیده می نوده و این وضعیت کمینه پستا استوانه است. اما در شکل ۵-۵-ج مشاهده می شود که رشته از فضای گردابی جدا شده است و پستا استوانه ای در شکل ۵-۵-م به زمی در در بین رفته است. با دور شدن گردابی جدا شده است و این وضعیت کمینه استوانه استوانه اثر آن بر

استوانه نیز کاهش خواهد یافت و الگوی گردابه مشابه وضعیتی است که استوانه تنها باشد. مطابق نمودار شکل ۵-۴ با فاصله گرفتن رشته از استوانه G > 3.5D، پسآ به مقدار خود در حالت استوانه تنها نزدیک تر می شود که امری طبیعی است.



 $Re={}_{D}E_{b}^{*}=0.0001$  و  $E_{b}^{*}=0.0001$  و  $E_{b}^{*}=0.0001$  و  $E_{b}^{*}=0.0001$  ه مکل ۵-۵: نمای گردابه پشت استوانه در مضور رشته در 100

فصل ششم:

## نتیجه گیری و پیشنهادات

در این پایاننامه یک تقابل سیال-سازه تغییر شکل پذیر به روش مرز غوطهور در شبکه بولتزمن شبیهسازی شد که در آن شبکه بولتزمن به عنوان حلگر فاز سیال و شبکه جرم-فنر-دمپر به عنوان حلگر فاز جامد الاستیک و یا ویسکوالاستیک مطرح می باشد. هدف اصلی در این تحقیق بررسی عملکرد شبکه جرم-فنر-دمپر در شبیهسازی دینامیک رشتههای تغییر شکلپذیر است ویسکوالاستیک در تقابل با مومنتوم جریان است که در این زمینه تقابل یک رشته تغییر شکل پذیر تنظیم شده در راستای جریان و گیردار از سمت لبه حمله در دو بخش رشته کاملا الاستیک و رشته ویسکوالاستیک کلوین مورد مطالعه قرار گرفت. الگو و رژیم نوسان، دامنه و فرکانس رشته از پارامترهای مورد توجه بودند که با تغییر خواص رشته، همچون جرم، دمپرها و هندسه رشته به بررسی آنها پرداخته شد. نتایج تستهای انجام شده روی رشته الاستیک با ضخامت کم حاکی از آن بوده که با افزایش جرم یا چگالی رشته عمدتا دامنه نوسان آن افزایش مییابد و رژیم نوسان و باله زدن رشته پس از عبور از یک نقطـه عطف جرمي ميتوانـد از حالت منظم و محدود به نامنظم تغيير يابد. اين جرم در اعداد رينولدز مختلف بررسی و راستی آزمایی شدهاست. با افزایش رینولدز جریان، جرمی که از آن پس وارد نوسان نامنظم خواهد شد كاهش مي يابد. اما تستهاى انجام شده روى رشته الاستيك ضخيم نشان داده است که لزوما افزایش جرم باعث خروج از وضعیت منظم و ورود به رژیم نامنظم نمی شود و می تواند سیستم را منظم کند. چراکه دلیل تغییر رژیمهای دینامیکی رشته در تقابل با جریان سیال فرکانس طبيعي رشــته بوده که در اثر افزايش چگالي دچار تغيير ميشـود. جايي که فرکانس تحريک وارده به رشته با فرکانس طبیعی آن همخوانی داشته باشد رژیم نوسان نامنظم و دچار ناهنجاری خواهد شد. افزایش جرم رشته عمدتا باعث کاهش فرکانس نوسانات بالهزدن رشته می گردد. جرم یکی از مهم ترین عوامل در بحث پایداری رشته است. عامل مهم دیگر طول رشته بوده که با افزایش آن نیز شاهد تغییر رژیم نوسان از حالت منظم به نامنظم هستیم.

اما در مدلسازی رشته ویسکوالاستیک الزما باید از شبکه رشته جرم-فنر-دمپر ضخیم استفاده

شود چراکه با توجه به تغییرات اندک ضخامت رشته نازک طی باله زدن، از اثر دمپرها در الگو بالهزدن رشته میتوان صرفنظر نمود. نتایج نشان میدهد که استفاده از المان کلوین بجای فنر خالص در شبکه الاستیک و تبدیل آن به شبکه ویسکوالاستیک، بدون ایجاد تغییرات چشم گیر در دامنه، میتواند رژیم نوسان را از حالت نامنظم به منظم تبدیل نماید. اثر مهم دیگر استفاده از رشته ویسکوالاستیک بر مسئله تقابل نوسانی سازه سیال، در ملایم شدن و همچنین منظم شدن تبادل نیرو بین سیال و رشته است. همچنین مطابق آنچه در رشته الاستیک مشاهده شد، با وجود اثرات دمپرها در بیشتر شدن نظم سیستم، باز هم میتوان شاهد تغییر رژیم نوسان از منظم به نامنظم بود.

یکی از کاربردهای مهم رشته در تغیر الگوی جریان و اثرات آن روی پسآ سیستم است. مسئله معروف تقابل استوانه صلب با جریان سیال تراکمناپذیر با دخالت دادن اثرات یک رشته پشت آن مورد مطالعه قرار گرفت. هدف یافتن اثر محل قرارگیری رشته پشت استوانه در کاهش پسآ آن بوده است. نتایج نشان میدهد که با فاصله گرفتن رشته از استوانه با یک روند کاهشی برای پسآ تا رسیدن به یک مقدار کمینه (۱۵ درصد کاهش) مواجه خواهیم بود. با تحلیل الگوی جریان پشت استوانه مشخص میشود، تا زمانی که رشته در گردابه ایجاد شده پشت استوانه حضور دارد، این روند کاهشی نیز ادامه خواهد داشت اما پس از خروج آن از گردابه شاهد افزایش ناگهانی پسآ خواهیم بود.

رفتارهای منطقی شـبکه رشـته الاسـتیک و ویسکوالاستیک و همچنین راستیآزماییهای انجام شده روی رشته الاستیک نشان از عملکرد مناسب شبکه جرم-فنر-دمپر در شبیهسازی سازه الاستیک و ویسکوالاسـتیک با ضخامت کم دارد. البته طبق راستیآزماییهای انجام شده شبکه جرم-فنر-دمپر در جرمهای بالاتر جوابهای مطمئنتری خواهد داد. بعلاوه به علت حساس بودن شبکه نمیتوان جرم سازه را از حدی کمتر قرار داد چراکه شـبکه دچار بهمریختگی خواهد شـد. چنانکه بیان شـد توانایی رشـتههای تغییر شـکلپذیر در کنترل الگوی جریان و گردابههای تولیدی در آن امری مهم است و از آنجا که رژیم نوسان خود رشته نیز در این کنترل نقش مهمی را ایفا میکند، در یک جمعبندی کلی از مباحث مورد مطالعه می توان بیان نمود که با تغییرات جرم و طول رشته به خوبی می توان این رژیم نوسانات را کنترل و به سمت نقطه مورد نظر سوق داد. همچنین نتایج نشان می دهد که استفاده از رشتههای ویسکوالاستیک نیز به کنترل رژیم نوسانات کمک شایانی می کند و استفاده از رشتههای ویسکوالاستیک بخاطر شبیه سازی خواص دمپ کنندگی یک جامد الاستیک واقعی، باید بسیار مورد توجه قرار گیرد که البته شبکه جرم-فنر-دمپر به خوبی این مهم را فراهم نموده است.

جهت ادامه مسیر تحقیقات این پایاننامه میتواند در زمینههای بیان شده زیر فعالیت نمود:

- ۲. تحقیقات تخصے ی تر روی مباحث جامداتی و ارتعاشاتی دینامیک رشته مرتبط با رژیمهای پایداری آن،
  - ۲. استفاده از سایر المانهای ویسکوالاستیک در شبکه جرم-فنر-دمپر،
    - ۳. شبیهسازی پوستههای الاستیک با فرض محتوای مایع درون آنها،
- ۴. بررسی اثرات قرار دادن مقادیر کوچکتر از یک، برای گام زمانی حل مرز غوطهور شبکه بولتزمن بر دقت مسئله،
- ۵. شبیه سازی اشکال پیچیده تری از جامدهای الاستیک و ویسکوالاستیک با استفاده از شبکه جرم-فنر-دمپر در تقابل با جریان سیال.

- [1] T. E. Tezduyar, "Finite element methods for flow problems with moving boundaries and interfaces," *Archives of Computational Methods in Engineering*, vol. 8, pp. 83-130, 2001.
- [2] D.-V. Le, B. C. Khoo, and J. Peraire, "An immersed interface method for viscous incompressible flows involving rigid and flexible boundaries," *Journal of Computational Physics*, vol. 220, pp. 109-138, 2006.
- [3] L. Lee and R. J. LeVeque, "An Immersed Interface Method for Incompressible Navier--Stokes Equations," *SIAM Journal on Scientific Computing*, vol. 25, pp. 832-856, 2003.
- [4] R. J. LeVeque and Z. Li, "Immersed interface methods for Stokes flow with elastic boundaries or surface tension," *SIAM Journal on Scientific Computing*, vol. 18, pp. 709-735, 1997.
- [5] D. Shirokoff and J.-C. Nave, "A sharp-interface active penalty method for the incompressible Navier–Stokes equations," *Journal of Scientific Computing*, vol. 62, pp. 53-77, 2015.
- [6] R. P. Fedkiw, T. Aslam, B. Merriman, and S. Osher, "A non-oscillatory Eulerian approach to interfaces in multimaterial flows (the ghost fluid method)," *Journal of computational physics*, vol. 152, pp. 457-492, 1999.
- [7] T. Liu and B. Khoo, "The accuracy of the modified ghost fluid method for gasgas Riemann problem," *Applied numerical mathematics*, vol. 57, pp. 721-733, 2007.
- [8] X.-D. Liu, R. P. Fedkiw, and M. Kang, "A boundary condition capturing method for Poisson's equation on irregular domains," *Journal of computational Physics*, vol. 160, pp. 151-178, 2000.
- [9] D. M. Ingram, D. M. Causon, and C. G. Mingham, "Developments in Cartesian cut cell methods," *Mathematics and Computers in Simulation*, vol. 61, pp. 561-572, 2003.
- [10] P. Tucker and Z. Pan, "A Cartesian cut cell method for incompressible viscous flow," *Applied Mathematical Modelling*, vol. 24, pp. 591-606, 2000.
- [11] H. Udaykumar, H.-C. Kan, W. Shyy, and R. Tran-Son-Tay, "Multiphase dynamics in arbitrary geometries on fixed Cartesian grids," *Journal of Computational Physics*, vol. 137, pp. 366-405, 1997.
- [12] R. Glowinski, T. Pan, T. Hesla, D. Joseph, and J. Periaux, "A fictitious domain approach to the direct numerical simulation of incompressible viscous flow past moving rigid bodies: application to particulate flow," *Journal of Computational Physics*, vol. 169, pp. 363-426, 2001.
- [13] R. Glowinski, T.-W. Pan, T. I. Hesla, and D. D. Joseph, "A distributed Lagrange multiplier/fictitious domain method for particulate flows," *International Journal* of Multiphase Flow, vol. 25, pp. 755-794, 1999.
- [14] R. Glowinski, T.-W. Pan, and J. Periaux, "A fictitious domain method for Dirichlet problem and applications," *Computer Methods in Applied Mechanics* and Engineering, vol. 111, pp. 283-303, 1994.
- [15] A. A. Gusev, "Finite element mapping for spring network representations of the mechanics of solids," *Physical review letters*, vol. 93, p. 034302, 2004.

- T. Omori, T. Ishikawa, D. Barthès-Biesel, A.-V. Salsac, J. Walter, Y. Imai, *et al.*,
  "Comparison between spring network models and continuum constitutive laws: Application to the large deformation of a capsule in shear flow," *Physical Review E*, vol. 83, p. 041918, 2011.
- [17] K.-i. Tsubota and S. Wada, "Elastic force of red blood cell membrane during tanktreading motion: Consideration of the membrane's natural state," *International Journal of Mechanical Sciences*, vol. 52, pp. 356-364, 2010.
- [18] T. Wang, T.-W. Pan, Z. Xing, and R. Glowinski, "Numerical simulation of rheology of red blood cell rouleaux in microchannels," *Physical Review E*, vol. 79, p. 041916, 2009.
- [19] C. S. Peskin, "Numerical analysis of blood flow in the heart," *Journal of computational physics*, vol. 25, pp. 220-252, 1977.
- [20] M.-C. Lai and C. S. Peskin, "An immersed boundary method with formal secondorder accuracy and reduced numerical viscosity," *Journal of Computational Physics*, vol. 160, pp. 705-719, 2000.
- [21] E. Saiki and S. Biringen, "Numerical simulation of a cylinder in uniform flow: application of a virtual boundary method," *Journal of Computational Physics*, vol. 123, pp. 450-465, 1996.
- [22] L. J. Fauci and A. McDonald, "Sperm motility in the presence of boundaries," *Bulletin of mathematical biology*, vol. 57, pp. 679-699, 1995.
- [23] L. Zhu and C. S. Peskin, "Simulation of a flapping flexible filament in a flowing soap film by the immersed boundary method," *Journal of Computational Physics*, vol. 179, pp. 452-468, 2002.
- [24] L. Zhu and C. S. Peskin, "Interaction of two flapping filaments in a flowing soap film," *Physics of Fluids (1994-present)*, vol. 15, pp. 1954-1960, 2003.
- [25] D. Goldstein, R. Handler, and L. Sirovich, "Modeling a no-slip flow boundary with an external force field," *Journal of Computational Physics*, vol. 105, pp. 354-366, 1993.
- [26] R. Mittal and G. Iaccarino, "Immersed boundary methods," Annu. Rev. Fluid Mech., vol. 37, pp. 239-261, 2005.
- [27] M. Yusof, "Combined immersed-boundary/B-spline methods for simulations of flow in complex geometries," *CTR-Annual Research Briefs-Stanford Univ./NASA Ames*, 1997.
- [28] R. Verzicco, J. Mohd-Yusof, P. Orlandi, and D. Haworth, "LES in complex geometries using boundary body forces," *Center for Turbulence Research Proceedings of the Summer Program, NASA Ames-Stanford University*, pp. 171-186, 1998.
- [29] E. Fadlun, R. Verzicco, P. Orlandi, and J. Mohd-Yusof, "Combined immersedboundary finite-difference methods for three-dimensional complex flow simulations," *Journal of Computational Physics*, vol. 161, pp. 35-60, 2000.
- [30] J. Kim, D. Kim, and H. Choi, "An immersed-boundary finite-volume method for simulations of flow in complex geometries," *Journal of Computational Physics*, vol. 171, pp. 132-150, 2001.
- [31] M. Uhlmann, "An immersed boundary method with direct forcing for the

simulation of particulate flows," *Journal of Computational Physics*, vol. 209, pp. 448-476, 2005.

- [32] X. Niu, C. Shu, Y. Chew, and Y. Peng, "A momentum exchange-based immersed boundary-lattice Boltzmann method for simulating incompressible viscous flows," *Physics Letters A*, vol. 354, pp. 173-182, 2006.
- [33] P. De Palma, M. De Tullio, G. Pascazio, and M. Napolitano, "An immersedboundary method for compressible viscous flows," *Computers & fluids*, vol. 35, pp. 693-702, 2006.
- [34] R. Ghias, R. Mittal, and H. Dong, "A sharp interface immersed boundary method for compressible viscous flows," *Journal of Computational Physics*, vol. 225, pp. 528-553, 2007.
- [35] Z.-G. Feng and E. E. Michaelides, "The immersed boundary-lattice Boltzmann method for solving fluid–particles interaction problems," *Journal of Computational Physics*, vol. 195, pp. 602-628, 2004.
- [36] Z.-G. Feng and E. E. Michaelides, "Proteus: a direct forcing method in the simulations of particulate flows," *Journal of Computational Physics*, vol. 202, pp. 20-51, 2005.
- [37] A. Gilmanov and F. Sotiropoulos, "A hybrid Cartesian/immersed boundary method for simulating flows with 3D, geometrically complex, moving bodies," *Journal of Computational Physics*, vol. 207, pp. 457-492, 2005.
- [38] Y. Li, E. Jung, W. Lee, H. G. Lee, and J. Kim, "Volume preserving immersed boundary methods for two-phase fluid flows," *International Journal for Numerical Methods in Fluids*, vol. 69, pp. 842-858, 2012.
- [39] J. Shao, C. Shu, and Y.-T. Chew, "Development of an immersed boundary-phase field-lattice Boltzmann method for Neumann boundary condition to study contact line dynamics," *Journal of Computational Physics*, vol. 234, pp. 8-32, 2013.
- [40] H. Jeong, H. Yoon, M. Ha, and M. Tsutahara, "An immersed boundary-thermal lattice Boltzmann method using an equilibrium internal energy density approach for the simulation of flows with heat transfer," *Journal of Computational Physics*, vol. 229, pp. 2526-2543, 2010.
- [41] S. K. Kang and Y. A. Hassan, "A comparative study of direct-forcing immersed boundary-lattice Boltzmann methods for stationary complex boundaries," *International Journal for Numerical Methods in Fluids*, vol. 66, pp. 1132-1158, 2011.
- [42] Y.-H. Tseng and H. Huang, "An immersed boundary method for endocytosis," *Journal of Computational Physics*, vol. 273, pp. 143-159, 2014.
- [43] S. Chen, D. Martinez, and R. Mei, "On boundary conditions in lattice Boltzmann methods," *Physics of Fluids (1994-present)*, vol. 8, pp. 2527-2536, 1996.
- [44] U. Frisch, B. Hasslacher, and Y. Pomeau, "Lattice-gas automata for the Navier-Stokes equation," *Physical review letters*, vol. 56, p. 1505, 1986.
- [45] G. R. McNamara and G. Zanetti, "Use of the Boltzmann equation to simulate lattice-gas automata," *Physical Review Letters*, vol. 61, p. 2332, 1988.
- [46] F. Higuera, "Boltzmann approach to lattice gas simulations," *EPL (Europhysics Letters)*, vol. 9, p. 663, 1989.

- [47] J. Koelman, "A simple lattice Boltzmann scheme for Navier-Stokes fluid flow," *EPL (Europhysics Letters)*, vol. 15, p. 603, 1991.
- [48] Y. Qian, D. d'Humières, and P. Lallemand, "Lattice BGK models for Navier-Stokes equation," *EPL (Europhysics Letters)*, vol. 17, p. 479, 1992.
- [49] P. L. Bhatnagar, E. P. Gross, and M. Krook, "A model for collision processes in gases. I. Small amplitude processes in charged and neutral one-component systems," *Physical review*, vol. 94, p. 511, 1954.
- [50] S. Hou, Q. Zou, S. Chen, G. Doolen, and A. C. Cogley, "Simulation of cavity flow by the lattice Boltzmann method," *Journal of computational physics*, vol. 118, pp. 329-347, 1995.
- [51] S. Succi, R. Benzi, and F. Higuera, "The lattice Boltzmann equation: a new tool for computational fluid-dynamics," *Physica D: Nonlinear Phenomena*, vol. 47, pp. 219-230, 1991.
- [52] F. Hinton, M. Rosenbluth, S. Wong, Y. Lin-Liu, and R. Miller, "Modified lattice Boltzmann method for compressible fluid simulations," *Physical Review E*, vol. 63, p. 061212, 2001.
- [53] C. Sun, "Simulations of compressible flows with strong shocks by an adaptive lattice Boltzmann model," *Journal of Computational Physics*, vol. 161, pp. 70-84, 2000.
- [54] X. He, S. Chen, and R. Zhang, "A lattice Boltzmann scheme for incompressible multiphase flow and its application in simulation of Rayleigh–Taylor instability," *Journal of Computational Physics*, vol. 152, pp. 642-663, 1999.
- [55] A. J. Ladd, "Short-time motion of colloidal particles: Numerical simulation via a fluctuating lattice-Boltzmann equation," *Physical Review Letters*, vol. 70, p. 1339, 1993.
- [56] J. Tölke, "Lattice Boltzmann simulations of binary fluid flow through porous media," *Philosophical Transactions of the Royal Society of London A: Mathematical, Physical and Engineering Sciences*, vol. 360, pp. 535-545, 2002.
- [57] R. Benzi and S. Succi, "Two-dimensional turbulence with the lattice Boltzmann equation," *Journal of Physics A: Mathematical and General*, vol. 23, p. L1, 1990.
- [58] M. Cates, K. Stratford, R. Adhikari, P. Stansell, J. Desplat, I. Pagonabarraga, *et al.*, "Simulating colloid hydrodynamics with lattice Boltzmann methods," *Journal of Physics: Condensed Matter*, vol. 16, p. S3903, 2004.
- [59] M. Pattison, K. Premnath, N. Morley, and M. Abdou, "Progress in lattice Boltzmann methods for magnetohydrodynamic flows relevant to fusion applications," *Fusion Engineering and Design*, vol. 83, pp. 557-572, 2008.
- [60] D. Boger, "Viscoelastic flows through contractions," *Annual review of fluid mechanics*, vol. 19, pp. 157-182, 1987.
- [61] C. Lim, C. Shu, X. Niu, and Y. Chew, "Application of lattice Boltzmann method to simulate microchannel flows," *Physics of Fluids (1994-present)*, vol. 14, pp. 2299-2308, 2002.
- [62] A. Dupuis, P. Chatelain, and P. Koumoutsakos, "An immersed boundary–lattice-Boltzmann method for the simulation of the flow past an impulsively started cylinder," *Journal of Computational Physics*, vol. 227, pp. 4486-4498, 2008.

- [63] Y. Peng, C. Shu, Y.-T. Chew, X. Niu, and X.-Y. Lu, "Application of multi-block approach in the immersed boundary–lattice Boltzmann method for viscous fluid flows," *Journal of Computational Physics*, vol. 218, pp. 460-478, 2006.
- [64] Y. Sui, Y. T. Chew, P. Roy, and H. T. Low, "A hybrid immersed-boundary and multi-block lattice Boltzmann method for simulating fluid and movingboundaries interactions," *International Journal for Numerical Methods in Fluids*, vol. 53, pp. 1727-1754, 2007.
- [65] Z. Guo, C. Zheng, and B. Shi, "Discrete lattice effects on the forcing term in the lattice Boltzmann method," *Physical Review E*, vol. 65, p. 046308, 2002.
- [66] J. Wu and C. Shu, "Implicit velocity correction-based immersed boundary-lattice Boltzmann method and its applications," *Journal of Computational Physics*, vol. 228, pp. 1963-1979, 2009.
- [67] J. Kim and J. Kim, "Viscoelastic characterization of mouse zona pellucida," *Biomedical Engineering, IEEE Transactions on*, vol. 60, pp. 569-575, 2013.
- [68] M. Khalilian, M. Navidbakhsh, M. R. Valojerdi, M. Chizari, and P. E. Yazdi, "Estimating Young's modulus of zona pellucida by micropipette aspiration in combination with theoretical models of ovum," *Journal of The Royal Society Interface*, vol. 7, pp. 687-694, 2010.
- [69] P. Kozlovsky and A. Gefen, "The relative contributions of propulsive forces and receptor–ligand binding forces during early contact between spermatozoa and zona pellucida of oocytes," *Journal of theoretical biology*, vol. 294, pp. 139-143, 2012.
- [70] B. S. Schuster, J. S. Suk, G. F. Woodworth, and J. Hanes, "Nanoparticle diffusion in respiratory mucus from humans without lung disease," *Biomaterials*, vol. 34, pp. 3439-3446, 2013.
- [71] B. A. Lloyd, G. Székely, and M. Harders, "Identification of spring parameters for deformable object simulation," *Visualization and Computer Graphics, IEEE Transactions on*, vol. 13, pp. 1081-1094, 2007.
- [72] W. Mao, "Modeling particle suspensions using lattice Boltzmann method," 2013.
- [73] J. Wu and C. K. Aidun, "Simulating 3D deformable particle suspensions using lattice Boltzmann method with discrete external boundary force," *International journal for numerical methods in fluids*, vol. 62, pp. 765-783, 2010.
- [74] L. Monette and M. Anderson, "Elastic and fracture properties of the twodimensional triangular and square lattices," *Modelling and Simulation in Materials Science and Engineering*, vol. 2, p. 53, 1994.
- [75] P. Lallemand and L.-S. Luo, "Theory of the lattice Boltzmann method: Acoustic and thermal properties in two and three dimensions," *Physical review E*, vol. 68, p. 036706, 2003.
- [76] C. S. Peskin, "Flow patterns around heart valves: a numerical method," *Journal of computational physics*, vol. 10, pp. 252-271, 1972.
- [77] J. Mohd-Yusof, "For simulations of flow in complex geometries," *Annual Research Briefs*, vol. 317, 1997.
- [78] A. L. E. Silva, A. Silveira-Neto, and J. Damasceno, "Numerical simulation of twodimensional flows over a circular cylinder using the immersed boundary method,"

Journal of Computational Physics, vol. 189, pp. 351-370, 2003.

- [79] S. Chen and G. D. Doolen, "Lattice Boltzmann method for fluid flows," *Annual review of fluid mechanics*, vol. 30, pp. 329-364, 1998.
- [80] D. Yu, R. Mei, L.-S. Luo, and W. Shyy, "Viscous flow computations with the method of lattice Boltzmann equation," *Progress in Aerospace Sciences*, vol. 39, pp. 329-367, 2003.
- [81] S. Kang and Y. Hassan, "An immersed boundary-lattice Boltzmann method for large particle sedimentation," in *The Seventh International Topical Meeting on Nuclear Reactor Thermal Hydraulics, Operations and Safety (Nuthos7)*, 2008.
- [82] M. Nakamura, S. Bessho, and S. Wada, "Spring-network-based model of a red blood cell for simulating mesoscopic blood flow," *International journal for numerical methods in biomedical engineering*, vol. 29, pp. 114-128, 2013.
- [83] L. Shen, X. Zhang, D. K. Yue, and M. S. Triantafyllou, "Turbulent flow over a flexible wall undergoing a streamwise travelling wave motion," *Journal of Fluid Mechanics*, vol. 484, pp. 197-221, 2003.
- [84] A. H. Techet, F. S. Hover, and M. S. Triantafyllou, "Separation and turbulence control in biomimetic flows," *Flow, Turbulence and Combustion*, vol. 71, pp. 105-118, 2003.
- [85] J. C. Liao, D. N. Beal, G. V. Lauder, and M. S. Triantafyllou, "Fish exploiting vortices decrease muscle activity," *Science*, vol. 302, pp. 1566-1569, 2003.
- [86] B. S. Connell, "Numerical investigation of the flow-body interaction of thin flexible foils and ambient flow," Massachusetts Institute of Technology, 2006.
- [87] M. Paidoussis, "Dynamics of flexible slender cylinders in axial flow Part 1. Theory," *Journal of Fluid Mechanics*, vol. 26, pp. 717-736, 1966.
- [88] J. Gray, "Studies in animal locomotion," *Journal of Experimental Biology*, vol. 10, pp. 88-104, 1933.
- [89] G. S. Triantafyllou, "Physical condition for absolute instability in inviscid hydroelastic coupling," *Physics of Fluids A: Fluid Dynamics (1989-1993)*, vol. 4, pp. 544-552, 1992.
- [90] R. Coene, "Flutter of slender bodies under axial stress," *Applied scientific research*, vol. 49, pp. 175-187, 1992.
- [91] M. Argentina and L. Mahadevan, "Fluid-flow-induced flutter of a flag," *Proceedings of the National academy of Sciences of the United States of America*, vol. 102, pp. 1829-1834, 2005.
- [92] P. Moretti, "Flag flutter amplitudes," *Flow Induced Vibrations, Anonymous de Langre & Axisa ed., Ecole Polytechnique, Paris, I*, pp. 113-118, 2004.
- [93] D. J. Farnell, T. David, and D. Barton, "Coupled states of flapping flags," *Journal* of *Fluids and Structures*, vol. 19, pp. 29-36, 2004.
- [94] J. Zhang, S. Childress, A. Libchaber, and M. Shelley, "Flexible filaments in a flowing soap film as a model for one-dimensional flags in a two-dimensional wind," *Nature*, vol. 408, pp. 835-839, 2000.
- [95] Y. Watanabe, S. Suzuki, M. Sugihara, and Y. Sueoka, "An experimental study of paper flutter," *Journal of fluids and Structures*, vol. 16, pp. 529-542, 2002.

- [96] M. Shelley, N. Vandenberghe, and J. Zhang, "Heavy flags undergo spontaneous oscillations in flowing water," *Physical review letters*, vol. 94, p. 094302, 2005.
- [97] B. S. Connell and D. K. Yue, "Flapping dynamics of a flag in a uniform stream," *Journal of fluid mechanics*, vol. 581, pp. 33-67, 2007.
- [98] F.-B. Tian, H. Luo, L. Zhu, J. C. Liao, and X.-Y. Lu, "An efficient immersed boundary-lattice Boltzmann method for the hydrodynamic interaction of elastic filaments," *Journal of computational physics*, vol. 230, pp. 7266-7283, 2011.
- [99] T. Sarpkaya, "Vortex-induced oscillations: a selective review," *Journal of applied mechanics*, vol. 46, pp. 241-258, 1979.
- [100] C. Williamson and R. Govardhan, "Vortex-induced vibrations," Annu. Rev. Fluid Mech., vol. 36, pp. 413-455, 2004.
- [101] C. L. Olson and M. Olsson, "Dynamical symmetry breaking and chaos in Duffing's equation," Am. J. Phys, vol. 59, pp. 907-911, 1991.
- [102] D. Beal, F. Hover, M. Triantafyllou, J. Liao, and G. Lauder, "Passive propulsion in vortex wakes," *Journal of Fluid Mechanics*, vol. 549, pp. 385-402, 2006.
- [103] L.-B. Jia and X.-Z. Yin, "Response modes of a flexible filament in the wake of a cylinder in a flowing soap film," *Physics of Fluids (1994-present)*, vol. 21, p. 101704, 2009.

and mass of the filament leads to a change in the filament oscillation pattern. This pattern is a chaotic regime with significant increase in the amplitude of oscillation. Viscosity of viscoelastic filament is another important parameter for change of regime. Increase of the viscoelastic filament viscosity can regulate the oscillation pattern.

Key Words: Fluid-Structure interaction, Elastic filament, Lattice Boltzmann, Immersed boundary method, Mass-Spring-Dashpot network

#### Abstract

The interaction of fluid/deformable structures is studied in the preset research because of its importance in natural and industrial fields. Suitable potency of the immersed boundary-lattice Boltzmann method (IB\_LBM) persuade the researchers to use the method in different physics. In IB\_LBM; the flow filed is covered by non-body-fitted Cartesian mesh. For solving the fluid flow field, the lattice Boltzmann method (LSM) is also used for analysis of deformable bodies instead of common continuum equations. Moreover, LSM shows good efficiency simulation of elastic bodies. This method has also many important applications; it is necessary to simulate the viscoelastic solids. Many of biological particles and bodies have the behavior of viscoelastic solids.

In the following chapters, history of the recent studies, a description of the immersed boundary method, the Lattice Boltzmann method and IB\_LBM\_LSM are provided and the constitutive equations are analyzed. In addition, the Lattice Spring method is also presented and a new network of ''Mass-Spring-Dashpot'' is proposed. The important innovation of the present study is the simulation of viscoelastic solids with a network of ''Mass-Spring-Dashpot'', with ability of changing the present model to simulate the simple elastic materials, Kelvin viscoelastic networks, Maxwell viscoelastic networks and also the rigid networks. By using the Lattice spring method for simulation of the elastic filaments, the Young's module, bending and shear modules and Possion ratio can be tuned. The network of Mass-Spring-Dashpot can be employed to obtain the important rheometric properties of the viscoelastic solids.

The main purpose of this research is simulation of elastic and viscoelastic filaments in the presence of fluid flow. The operation of Mass-Spring-Dashpot network in this problem is discussed by considering oscillation patterns, frequency and amplitude of flapping, drag and lift coefficients of filament and geometrical parameters. One of the applications of deformable filaments in fluid mechanics is drag reduction. In this way, an elastic thin filament is located at the back of a rigid cylinder, and the effects of distance between filament and the cylinder on drag reduction are studied. Mass (or density) of filament is a very important parameter for detection of regime of oscillation and the amplitude of oscillation of the filament. Moreover, the length of filament have important effects on the regime of flapping. Increasing the length



### Shahrood University of Technology Faculty of Mechanical Engineering

MSc Thesis in Mechanical Engineering

# Numerical investigation of transient laminar flow in the present deformable body

Hadi Gerivani

**Supervisior:** 

Dr. Mohsen Nazari

Dr. Pooria Akbarzadeh

June 2016