

پیچیدگی الگوی جریان در مجاورت دیوارهای بازتابنده و دیرگداز کوره‌های صنعتی

*علی اکبر جمالی^۱

عضو هیأت علمی دانشگاه امام حسین (ع) - دانشکده فنی و مهندسی - مرکز تحقیقات آثروبدینامیک قدر

چکیده:

حرکت درهم انتقال گرما و اندازه حرکت در فاصله دور تا نزدیک از دیواره در کوره‌های صنعتی بویژه در صنایع پالایش ناشی از حرکات نامنظم ذرات سیال صورت می‌گیرد. از این رو به دلیل حرکت و جریان ذرات سیال، پیش‌بینی می‌شود که میان ضریب اصطکاک و ضریب انتقال گرما تشابه‌ی باشد که علیرغم یافته‌های بنیادین رینولدز، پرانتل و کارمن، نیازمند بررسی‌های دقیق‌تر تجربی و تطبیق با سایر معادلات حاکم است. برای مطالعه اثر شناوری بر روی جدایش لایه مرزی در حالت آشفته در سطوح حرارتی عمودی از معادلات انتقال مدل شده برای محاسبات تنش‌های رینولدز و شدت حرارت آشفته استفاده می‌شود. بررسی ضریب پخش اندازه حرکت و نفوذ گردابهای گرمایی در شرایط جریان‌های متلاطم حقایق بیشتری را بر می‌تاباند، نتایج نشان می‌دهد؛ که اهمیت عدد پرانتل جریان مغذی با افزایش عدد ریچاردسون کاهش یافته، حال آنکه این اثر در جریان‌های افقی کمتر نشان داده می‌شود.

مقدمه

در جریان درهم تنفسی و شار گرمایی از دو بخش تشکیل می‌شود؛ یکی مربوط به حرکت آرام و دیگری متعلق به حرکت درهم که نسبت به حرکت آرام پیچیده‌تر است. بررسی انتقال حرارت در جریان ضربانی آرام و درهم داخل لوله با شارحرارتی ثابت و متغیر اصولاً مستلزم تحلیل‌های ویژه‌ای است. اثرات فرکانس، عدد پرانتل و دامنه نیز نیازمند مطالعات بیشتری است. از این رو در کاری پژوهشی [۱]، به تحلیل انتقال حرارت در جریان ضربانی آرام داخل لوله با شارحرارتی ثابت اثرات فرکانس، عدد پرانتل و دامنه پرداخته شده است. در پایان‌نامه دیگری [۲]، جابجایی طبیعی جریان آرام دو بعدی ماندگار (دایمی)، در محفظه بسته مستطیل و مثلثی شکل مورد مطالعه قرار گرفته است. محفظه بسته مستطیلی با شرایط مرزی صفحات عمودی آدیباتیک و اختلاف دما در صفحات هم دمای افقی که صفحه بالایی سرد و صفحه پایینی گرم می‌باشد و محفظه بسته مثلثی با دو شرایط مرزی، تابستان (جدار شبی دار گرم و جدار افقی سرد) و زمستان (جدار شبی دار سرد و جدار افقی گرم) به روش عددی موردن بررسی قرار گرفته‌اند. روش حل با استفاده از شیوه حجم کنترل بوده که معادلات غیر خطی پیوستگی، ناویراستوکس و انرژی را در حالت دو بعدی حل می‌کند. الگوریتم برنامه، سیمپلر بوده که سه پارامتر بی بعد مهم زیر قابل توجه است:

- ۱- ظرافت (رگرسیون)
- ۲- عدد پرانتل
- ۳- عدد گراش

حل در حالت ماندگار با محدوده ظرافت $0.25 \leq \text{ظرافت} \leq 1.0$ و عدد گراش $0.7 \leq \text{عدد گراش} \leq 7.0$ برای هوا صورت می‌گیرد. نتیجه حاصله وابستگی عدد نوسلت به ظرافت و عدد گراش را نشان می‌دهد. کار تحقیقی دیگری [۳]، به حل عددی انتقال

* jamalis5@iust.ac.ir

حرارت ترکیبی شامل جابجایی مختلط و تشعشع در یک کانال عمودی پرداخته است که در آن اثرات تشعشع برای دیوارهای کانال و همچنین برای سیال عامل در نظر گرفته شده است. در این پژوهش، جریان سیال در داخل کانال به صورت آرام، پایا و دو بعدی در نظر گرفته می‌شود. دمای دیوارهای کانال متغیر بوده و به صورت تابعی خطی از طول کانال تعريف گردیده است. معادلات حاکم بر مسئله شامل معادلات پیوستگی، اندازه حرکت، انرژی و انتقال حرارت تشعشعی می‌باشد که با حل همزمان آن‌ها، میدان‌های سرعت، فشار و دما مشخص می‌گردد.

سیالات درخروجی مخازن و ورودی کانال‌ها به دلایل مختلفی از قبیل نامتقارنی هندسه خروجی، نامتقارنی جریان نزدیک شونده و ... دچار چرخش می‌شوند. با قدرت‌گرفتن این چرخش ممکن است یک راه هوایی از سطح سیال به خروجی مخزن ایجاد شده و به دلیل ورود هوا یا چرخش به داخل خروجی مشکلاتی ایجاد شود. در تحقیقی مشروح [۴]، علل تشکیل گردابه، از لحاظ شکل، قدرت و مشکلات ناشی از جریان‌های چرخشی مورد بررسی قرار گرفته است. یکی از مباحث مهم گردابه‌ها، یافتن و حل معادلات حاکم بر آن‌ها می‌باشد. معادلات حاکم را معمولاً با در نظر گرفتن فرضیاتی معقول جهت ساده‌سازی مسأله بدمست می‌آورند. در تحقیق مزبور با استفاده از این فرضیات به توضیح روش‌های حل روابط حاکم بر گردابه‌ها پرداخته شده است. شبیه‌سازی انجام شده توسط نرم افزار Ansys ارائه و به تجزیه و تحلیل آن‌ها پرداخته شده است.

جریان‌های لایه‌ای، جریان‌هایی هستند که ذرات سیال در آن با نظم خاصی حرکت می‌کنند؛ بطوری که خطوط جریان با هم موازی هستند. حل این جریان‌ها یعنی بدمست آوردن میدان سرعت و فشار با توجه به شرایط مرزی مختلف که از معادلات Navier- Stocks حاصل می‌شوند. حل معادلات در شرایط مرزی مختلف از مسائل پیچیده ریاضی است که تا کنون با روش‌های اجزاء محدود (FE) و تفاضل محدود (FD) حل شده‌اند. اما این روش‌ها دارای یک مشکل عمده همگرایی حلقه‌های محاسباتی می‌باشد. در این تحقیق معادلات با یک شیوه جدید حل می‌شوند؛ بطوری که ابتدا میدان حل مسأله مشخص شده، سپس معادلات در این میدان جزء می‌گردد. معادلات از نوع غیرخطی بوده و برای همگرایی پاسخ‌ها، تکنیک‌های ویژه‌ای بکار گرفته می‌شود.

برای حل جریان در هر شرایط لازم است در ابتدا معادلات حاکم بر آن جریان شناخته شود. سپس معادلات با یکی از روش‌های تحلیلی یا عددی حل گردد. معادلات دیفرانسیل با مشتقات جزیی است و حل تحلیلی این معادلات بسیار پیچیده و یا غیر ممکن می‌باشد. با افزایش حافظه و سرعت کامپیوترها، حل‌های بنا نهاده شده بر روش‌های محاسبات عددی آسانتر و سریعتر انجام می‌گیرند. معادلات حاکم بر جریان لایه‌ای، معادلات ناویر- استوکس هستند که در عدد رینولدز پایین بر جریان حاکم می‌باشد. این معادلات در دو بعد، شامل یک معادله پیوستگی و دو معادله ممتد در جهات Y و X در هر نقطه از میدان محاسبه بدمست می‌آیند. حل عددی این معادلات با روش‌های مختلف از جمله روش المان‌های محدود، روش تفاضل‌های محدود و روش حجم محدود امکان پذیر است. در این تحقیق از روش حجم محدود برای حل این معادلات استفاده شده است. از آنجایی که در جریان‌های با سطح آزاد، ارتفاع سطح آزاد خود پارامتری مجھول محسوب می‌گردد؛ بنابراین باید معادله‌ای اضافه بر معادلات فوق داخل شود. برای حذف این پارامتر مجھول، در این تحقیق سطح جریان در شرایط بسته درنظر گرفته شده است. روش حجم محدود برای یک معادله عمومی به نام معادله کلی انتقال که دارای شکل خاصی است؛ بکار برده می‌شود تا آن را با روش خاص، حل کند. سپس از نتایج آن برای حل معادلات با شکل مشابه استفاده می‌شود. از آنجایی که معادلات ناویر- استوکس نیز حالت خاصی از معادله کلی انتقال می‌باشند؛ بنابراین از نتایج آن، این معادلات هم حل خواهند شد. برای حل معادله کلی انتقال گام‌های زیر برداشته می‌شود:

- ۱- شبکه بندی میدان حل: از یک شبکه مستطیلی در داخل این میدان استفاده می‌شود.
- ۲- تعریف حجم‌های کنترل برای سلول‌های داخل میدان.
- ۳- انفال معادله کلی انتخاب در داخل همه حجم‌های کنترل و تشکیل دستگاه معادلات.
- ۴- اعمال شرایط مرزی برای حجم‌های کنترل مجاور مرز.
- ۵- حل دستگاه معادلات به روش توماس.

سپس نتایج این روش در معادلات ناویراستوکس بکار برده شده و به کمک آن مسأله حفره در حالت‌های مختلف و با اعداد رینولدز متفاوت حل و نتایج آن مقایسه شده است. در ضمن زمینه‌های توسعه این روش نیز مورد بحث قرار گرفته است.

انتقال حرارت از صفحات مشبك بوسيله مكش سيال، اخيرا در صنعت کاربردي مطرح شده است. عملکرد کلکتورهای خورشیدی بدون شيشه که از صفحات جاذب مشبك بهره می برند بر اين اساس استوار است. مكش هوا باعث می شود تا لایه مرزی تشکيل شده در اثر وزش باد بر روی صفحه در حالت آرام باقی بماند و انتقال حرارت از صفحه به هوا بصورت تنگاتنک انجام شود. بدین سبب بازده اين کلکتورها بيشتر از کلکتورهای معمولی بوده و چون با خاطر نداشتن شيشه ارزانتر تمام می شوند؛ جاذبهای دو چندان يافته‌اند. گرچه موضوع بالابودن راندمان حرارتی در مورد صفحاتی که سوراخ های ریز و خیلی نزدیک به هم دارند؛ صدق می کند، ليكن در مورد صفحات مشبك که سوراخ های آنها از يكديگر فاصله دارند، موضوع باید مورد تامل و بررسی قرار گيرد. مطالعات انجام شده نشان داده اند که در مورد صفحات مشبك شيارداری که راستای شيار آنها عمود بر راستای جريان موازي با صفحه است، به علت دو بعدی بودن جريان، لایه مرزی تشکيل شده در حالت آرام باقی بماند و به ضخامت ثابتی که بستگی به ميزان مكش دارد می‌رسد. در اين حالت بازده حرارتی همچنان بالابوده و از حالت ايده‌آل چندان فاصله ای ندارد. در صورتی که راستای وزش باد بر روی صفحه موازي با راستای شيارهای صفحه باشد؛ جريان سيال سه بعدی بوده و عملکرد کلکتور ممکن است مغایر با حالت های گذشته باشد. در تحقيقی ديگر [۵]، چگونگي انتقال حرارت از صفحات شياردار در حالت جريان سه بعدی مورد بررسی قرار گرفته است. با استفاده از يك برنامه کامپيوتری معادلات حرکت سيال و انتقال حرارت بصورت عددی حل شده است. نتایج حاصله نشان می‌دهد که در اين حالت بازده حرارتی صفحه کمتر بوده و دسترسی به حالت ثبات حرکت سيال مشکل تر خواهد بود. همچنین تأثير پaramترهای حرکتی و خصوصیات هندسی و حرارتی صفحات بر بازده حرارتی صفحات مورد بررسی قرار گرفته است.

بررسی تشکيل لایه های مرزی در مسائل مقدار مرزی اغتشاشی غیرعادی و کاربردی آنها در قالب يك کارپژوهشی [۶]، متشکل از چند فصل می‌باشد؛ فصل نخست به بيان تعريف و مفاهيم اساسی و مباحث رياضي مورد نياز در فصول آتي پرداخته شده است. در فصل دوم طرح مسائل مقدار مرزی و اغتشاشی از نقطه نظر شرایط مرزی بحث شده و فصل سوم، به مسائل اغتشاشی غیرعادی می‌پردازد. در اين فصل روشی ارائه می‌شود که به وسیله آن تعیین می‌گردد که در مسئله اغتشاشی داده شده لایه مرزی در کدام نقطه مرزی تشکيل می‌شود. خصوصا وقتی که شرایط مرزی مسئله به صورت غیرموضوعی داده شود، اين کار بوسيله دستگاه جبري متشكّل از شرایط ضروري معادله ديفرانسيل و شرایط مرزی مسئله انجام می‌گيرد. از آنجا که در يك مسئله اغتشاشی غير عادي جواب تقریبی مسئله به صورت جواب های داخل لایه مرزی و خارج لایه مرزی نوشته می‌شود. بنابراین ابتدا به روش هایی تعیین می‌گردد که در کدام نقطه مرزی، لایه مرزی تشکيل می‌شود تا بر اساس آن جواب داخل و خارج لایه مرزی نوشته شود. سپس شرط سازگاري مجاني جواب ها هم در حالت شرایط مرزی موضوعی و هم در حالت موضوعی بحث می‌شود. نهايتاً با استفاده از ثابت های اختياری که در جوابهای عمومی معادلات ديفرانسيل ظاهر می‌شوند، شرایط تناوبی جواب ها اعمال و نشان داده می‌شود که اگر داده های مسئله به صورت توابع تناوبی باشند؛ آنگاه می‌توان بوسيله ثابت های اختياری، شرایط تناوبی را به منظور حصول به جواب های تناوبی اعمال کرد.

هدف از مطالعه و بررسی تجريبي و عددی هيدروديناميک و انتقال حرارت جريان متلاطم هوا در کanal مستطيلي عريض [۷]، لزوماً شناخت پدیده خنك کردن و گرم کردن لایه‌اي شکافی به صورت دو بعدی و در شرایط پايدار می‌باشد. در اين راستا درجهت شناخت بهتر چگونگي رفتار جريان سيال بر روی جداره تعیین پروفیل های سرعت و دما در مجاورت سطح و به دور از آن از اهمیت ویژه‌ای برخوردار است. يك مطالعه آزمایشگاهی [۸]، بر چگالش بخار در يك کanal در حضور جريان همسو يا متقابل آب با شيب کم انجام شده است. در اين آزمایش ها سرعت‌های آب و بخار ورودی بهمراه دمای آب ورودی تغيير می‌کند. ضرائب انتقال حرارت چگالش به صورت توابع از سرعت های جريان آب و بخار و دمای آب ورودی تعیین می‌شوند. برای عدد ناسلت متوسط در حالت های سطح مشترك صاف و زبر، روابطي بدست آمده است. از اين روابط ملاحظه می‌شود؛ وقتی که برگشت مایع اتفاق نیافتند، عدد ناسلت متوسط با افزایش عدد رینولدز متوسط مایع و بخار و عدد پرانتل متوسط مایع افزایش می‌يابد. در ناحيه مایع برگشتی عدد ناسلت به شدت کاهش يافته و اثرات شدیدی در کاهش سرعت جريان فيلم مایع می‌گذارد. اين موضوع نشان می‌دهد که ضريب انتقال حرارت به شدت تلاطم در فيلم مایع بستگی دارد.

جريان‌های دو فازی به طور وسیعی در صنایع پتروشیمی، فرایندهای شیمیایی، سیستم‌های تولید بخار و طراحی راکتورهای هسته‌ای کاربرد دارد. بر حسب تلفیق فازها، الگوهای متفاوتی حاصل می‌شود که دانستن این الگوها در طراحی تجهیزات ضروری است. در تحقیق مذبور [۹] به بررسی جریان در کanal افقی با مقطع مستطیلی پرداخته و نتایج حاصل را با مطالعات موجود در این زمینه مقایسه شده است. در این بررسی روش‌های مختلف تخمین افت فشار مورد ارزیابی قرار گرفته است. بر اساس مقایسات انجام شده با نتایج تجربی مشاهده می‌شود که تخمین افت فشار دو فاز با استفاده از تعادل نیروها در مجموعه فازها، نسبت به محاسبه آن به وسیله روابط پیشنهاد شده برای ضریب اصطکاک فصل مشترک، نتایج بهتری ارائه می‌دهد. همچنین یک نقشه الگوی جریان که به صورت تجربی بدست آمده، ارائه شده و گذار از الگو با مطالعات تئوری و تجربی مقایسه شده است. نتیجه اینکه گذار به الگوی منطبق بر شکل هندسی مقطع نیز بستگی دارد. همچنین رابطه تئوری پیشنهاد شده توسط فونادا و جوزف، انتقال مذکور را به خوبی پیش‌بینی می‌کند. در بررسی [۱۰] و حل دو بعدی جریان جابجایی آزاد متلاطم هوا، بین دو استوانه هم مرکز افقی همراه با پره‌های شعاعی بر روی استوانه داخلی در تحلیل جریان درهم، از مدل دو معادله‌ای K-E استفاده شده است. معادلات بقاء جرم، مومنتوم و انرژی با استفاده از روش حجم کنترل و الگوریتم سیمپلر بصورت عددی حل شده است. محدوده عدد رایلی وسیع بوده و نتایج بصورت بردار سرعت، خطوط توزیع دما، انرژی جنبشی و لزجت درهم ارائه گردیده است. نتایج محاسبات برای عدد نوسلت روی استوانه داخلی و خارجی تطابق خوبی با نتایج تجربی دارد. تأثیر تغییرات عدد پرانتل و نسبت به عدد شعاع نیز بررسی گردیده است. اثرات آرابیش و اندازه طول پره‌های شعاعی بر روی استوانه داخلی بررسی شده است. منحنی عدد نوسلت بر روی استوانه داخلی با پره‌های شعاعی نسبت به سطح بدون پره تغییرات زیادی نموده است.

مبانی نظری

تاکنون بوسینیک [۱۱]، بیان داشته که تنش برشی درهم و شارگرمایی در رژیم‌های پیچیده توربولانس با هم مرتبط‌اند. اهمیت فیزیکی تنش رینولدز یا تنش چرخانه‌ای، متنضم انتقال خالص ممتد از یک سطح در یک سیال متلاطم است که از نوسانات سرعت سیال حاصل می‌شود. رابطه‌ای که تشابه بین انتقال جرم، حرارت و ممتد از یک سطح در یک سیال متلاطم است که از نوسانات (Renolds) سرعت سیال حاصل می‌شود. در محاسبات ضریب انتقال حرارت به منظور دخالت اثرات همرفت طبیعی در همرفت اجباری، کار قدری مشکل‌تر است. اگر چنانچه درنظر باشد زبری مجرای استوانه‌ای نیز در روابط داخل شوند؛ باید از آنالوژی رینولدز که $f = f(D/L)$ با عدد استنانتون به شرح $D = f \cdot L \cdot \rho \cdot u^2 / (8 \cdot Pr^{0.66})$ مرتبط است؛ بهره برد. ضریب اصطکاک f ، با استفاده از نمودار مودی و رابطه $(u^2/2g_c) = f \cdot D \cdot (A/P)^{1/4}$ استفاده می‌شود. هدف از مطالعه و بدست می‌آید. در کanal های مقطع غیرمدور بجای قطر کanal از قطر هیدرولیکی $(A/P)^{1/4}$ بیان شده بررسی تجربی و عددی هیدرودینامیک و انتقال حرارت جریان متلاطم سیال مطابق آنچه که در کanal مستطیلی عریض [۷] بیان شده است؛ در اینجا درنظر گرفته می‌شود. لزوماً شناخت پدیده خنک کردن و گرم کردن لایه‌ای شکافی به صورت دو بعدی و در شرایط پایدار می‌باشد. در این راستا در جهت شناخت بهتر چگونگی رفتار جریان سیال بر روی جداره تعیین پروفیل‌های سرعت و دما در مجاورت سطح و به دور از آن از اهمیت ویژه‌ای برخوردار است. در مطالعه تجربی کanal جریان اصلی به سطح مقطع از ۵۰۰ تا ۵۰۰۰ میلی‌متر مربع اختیار شده است که منطقه مطالعاتی از نقطه ورود شروع شده و در این منطقه جریان اصلی و ثانوی کاملاً توسعه یافته است. در مطالعه عددی ابتدا معادلات حاکم بر جریان سیال که معادلات اساسی حرکت و انرژی به صورت معادلات دیفرانسیل با مشتقهای جزئی می‌باشند؛ بدست می‌آینند. سپس با استفاده از مدل توربولانسی استاندارد معادلات اساسی حرکت سیال به یک مجموعه کاملی از معادلات موردنیاز در جهت تعیین مقادیر سرعت متوسط فشار و دما تبدیل می‌شوند. معادلات مذکور به وسیله روش عددی مناسبی تحت عنوان المان‌های محدود برای حالت متلاطم و با استفاده از شرایط مرزی مناسب حل می‌شوند. رفتار هیدرودینامیکی و انتقال گرمای اختلاط دو جریان با اندازه گیری توزیع سرعت در جهت‌های عرضی و طولی تغییرات فشار استانیکی جریان ناشی از فاکتورهای تزریق و توزیع تاثیر پذیری گرمایش لایه‌ای مورد بررسی کمی و کیفی قرار می‌گیرند.

مطابق بررسی‌های نظری و مطالعات تجربی در لایه‌های برشی نازک و افقی، وابستگی شدید توربولانسی و میزان درهمی با خاصیت ذاتی سیال یعنی لزجت سیال [۱۱] و یا چگالی [۱۲]، بارها تجربه و بحث شده است. در اینجا جهتمندی محاسبات بر پایه معادلات انتقال مدل شده در تشخیص و شدت جریان استوار است که برای پیش‌گویی پدیده جریان و آنالیز آثار چگالی مطابق رفتار جریان و سازوکار آشفتگی و درهمی موفق بوده است.

عوامل ثقلی بر روی جریان‌های عمودی اثرهای اندکی دارد. آقای ردی، در برآورد روش‌های محاسبات برای جریان‌های شناور پیش‌گویی جزئی از گستره آرایش‌های حرارتی عمودی ارائه داده است. در این نوع جریانات گرادیان‌های سرعت متوسط و دما دارای یک علامت بوده و آثار تولید فوق العاده انرژی به تأثیرات نیروهای شناوری نسبتاً ساده می‌باشد.

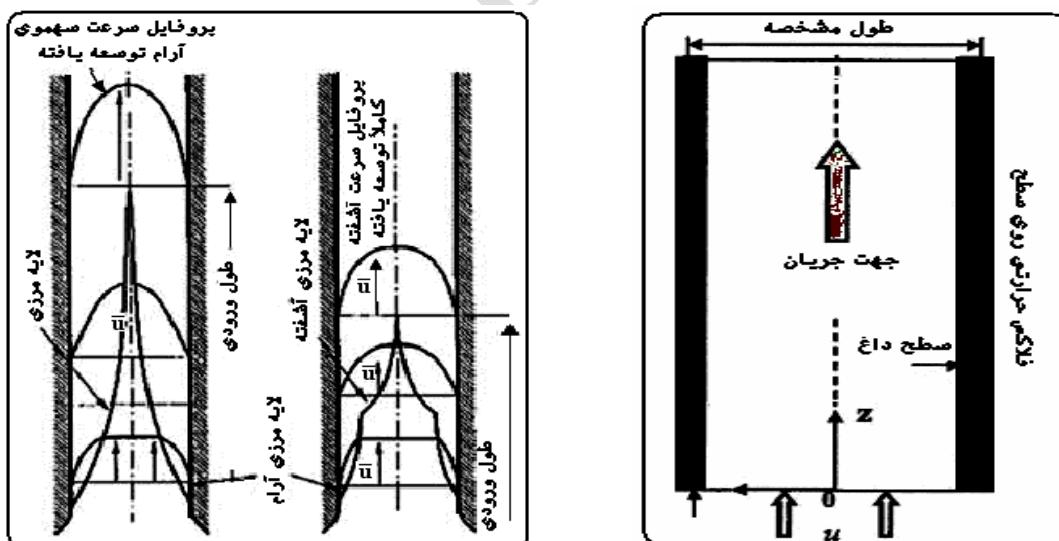
در مقابل، جریان‌های بوجود آمده توسط نیروی شناوری، در نزدیکی سطوح عمودی حرارت دیده بعضی پدیده‌های استثنایی بوجود می‌آورد که موضوع مطالعات فعلی است. تغییرات عدد پرانتل آن در رینولدزهای بالا با الهام از تحقیقات صورت گرفته توسط آقایان Gibson, Launder با تعبیر GL تعیین شده است [۱۳]. بر اساس پیشنهاد بوسینیک که تنش برشی درهم و شارگرمایی در رژیم‌های پیچیده توربولانت با هم مرتبط‌اند؛ در حرکت آرام عدد پرانتل اجالتاً نسبت ضریب نفوذ ممتد به ضریب نفوذ گرمایی تعریف می‌شود. اینک با توجه به پدیدآمدن ضریب پخش درهم، عدد پرانتل مطابق:

$$(1) \quad Pr_t = \varepsilon_M / \varepsilon_H$$

ارائه می‌شود. عدد ریچاردسون برای معادله لایه نزدیک سطوح افقی حرارتی به شرح (۲) $R_f = -G/P$ تعریف می‌شود. در اینجا ε_H به ترتیب نفوذ چرخانهای در اندازه حرکت و حرارت است که P, G نسبت‌های تولید انرژی اغتشاشی توسط نیروهای شناوری و متوسط نیروهای برشی است که نتیجه نهایی به قرار زیر است.

$$(3) \quad Pr_t = 0.92 - 3.09 * R_f / 1 - 6.1 * R_f$$

این تابع تک متغیره برای کلیه R_f های منفی، مطلوب و قابل استفاده است. اصولاً انرژی تولیدی مثبت برای نیروهای شناوری مطرح و برای شرایط همگرایی مقادیر بحرانی $R_f = 0.164$ که مربوط به ازین رفتار و محو درهمی جریان است؛ منفی می‌باشد. مطالعات حاضر دقیقاً در امتداد روش محاسباتی [۱۳] GL بوده و فقط در اینجا سطوح، عمودی می‌باشند.



شکل ۲: نمودار شماتیک سیستم فیزیکی همراه با نمایش همچوایی سیال با رینولدز بالا در حاشیه دیواره داغ عمودی بستر جریان

نقشه حرکت سیستم دقیقاً با معادلات تنش رینولدز و انتقال حرارت آشفته منطبق است. تعادل‌های جزئی در نظر و معادلات توسط مدلسازی کرنش-فشار محاسبه می‌گرددند و مؤلفه‌های معادل، دقیقاً همانند مؤلفه‌های تصحیح دیوار نزدیک که توسط GL فرض شده است؛ انتخاب می‌گرددند. کانال، لوله و یا مجرای گذرسیال متضمن قالب یا بستره است که سیال در داخل آن جریان یافته و همزمان گرم یا سرد شود. به مجرد آنکه سیال لزجی وارد ماجرا شود، بر اساس نظریه پرانتل در سیالات کم لزجت در طول دیواره لایه مرزی تشکیل خواهد شد. لایه مرزی بتدریج در کل سطح مقطع مجرأ توسعه می‌یابد و از آن به بعد جریان کاملاً توسعه یافته و یا به عبارتی فراگیر می‌شود. عموماً اگر طول مجرأ استوانه‌ای بلندتر از 10 برابر قطر لوله شود؛ جریان توسعه یافته تلقی می‌شود. اگر چنانچه دیواره مجرأ گرم یا سرد شود، لایه مرزی گرمایی نیز در طول دیواره مجرأ توسعه خواهد یافت. اگر گرمایش یا سرمایش، از ورودی مجرأ شروع شود، هر دو نمودار توزیع سرعت و هم نمودار توزیع دما بصورت همزمان توسعه می‌یابند. مسئله انتقال گرما در این شرایط، به مسئله طول ورودی هیدرودینامیکی و گرمایی تبدیل می‌شود که در بر گیرنده چهار حالت مختلف است. با عنایت به اینکه هر کدام از دو لایه مرزی سرعت و دما در چه وضعیتی بسر می‌برند؛ جریان کاملاً توسعه یافته و یا در حال توسعه قلمداد می‌شوند. در ناحیه کاملاً توسعه یافته در داخل لوله، عالم‌لا لایه مرزی وجود ندارد. چون دو ناحیه مختلف، که یکی با سرعت جریان آزاد و دیگری تحت تأثیر دیواره باشد، وجود نخواهد داشت و در سرتاسر مجرأ، تمام نواحی تحت تأثیر دیواره قرار دارند. از آنجا لایه مرزی، اصولاً مقاومتی در برابر انتقال حرارت است؛ لذا بیشترین میزان ضریب انتقال حرارت جابجایی در ابتدای لوله، یعنی در جایی که ضخامت لایه مرزی صفر است، مشاهده می‌شود. مقدار این ضریب بتدریج، همزمان با افزایش ضخامت لایه مرزی و در نتیجه افزایش مقاومت در برابر انتقال حرارت، کاهش می‌یابد تا به مقدار آن در ناحیه کاملاً توسعه یافته برسد که تقریباً مقداری ثابت است.

بازنمایی دلیل افزایش ضریب انتقال حرارت نیز مهم است. ضریب انتقال حرارت در جریان آشفته و نیز جریان آشوبناک و بی‌نظم Chaotic، بدليل انتقال ممنتوم‌های زیاد، بیش از ضریب انتقال حرارت در جریان آرام است، پس هر عامل یا ابزاری که کمک کند؛ جریان به سمت آشفته شدن یا آشوبناک شدن پیش رو، خواه در مورد جریان در داخل لوله و خواه در مورد جریان بر روی لوله باعث افزایش ضریب انتقال حرارت جابجایی می‌شود. از آنجا که انتقال حرارت باعث تغییر چگالی سیال و ایجاد یک حرکت انتقالی در اثر نیروی ارشمیدس می‌گردد. در صورت تقویت این حرکت به سمت توربولانس شدن پیش می‌رود و یا روی حرکت کلی جریان تأثیر می‌گذارد و آن را به سمت آشفتنگی و درهمی پیش می‌برد، که نهایتاً منجر به افزایش ضریب انتقال حرارت جابجایی می‌شود.

آنالیز مؤلفه‌ها و تحلیل

به فاصله‌ای که در طی آن سرعت کاملاً توسعه یافته می‌شود؛ طول ورودی هیدرودینامیکی θ به امتدادی که در طی آن نمودار توزیع دما کاملاً توسعه یافته می‌شود؛ طول ورودی گرما اطلاق می‌گردد. هنگامی که عدد رینولدز به حدکافی بزرگ است، در مقایسه با اعداد کوچکتر تا مرز گذایی و جریان آرام، حرکت سیال به صورت ایزوتروپیک فرض می‌شود. دسته معادلات تنش و شدت حرارت حاکم بر اجزای تعادلی جریان برشی درهم به قرار زیر است:

$$-\frac{\partial U_j}{u_i u_k} - \frac{\partial U_i}{u_j u_k} - \frac{\alpha}{T} (g_j \bar{u}_i \theta + g_i \bar{u}_j \theta) + \frac{P}{\rho} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right) - \frac{2}{3} \delta_{ij} \varepsilon = 0 \quad (4)$$

$$-\frac{\partial T}{u_i u_k} - \frac{\partial u_i}{u_k \theta} - \frac{\alpha g_i}{T} \bar{\theta}^2 + \frac{p \bar{\theta} \theta}{\rho \partial x_i} = 0 \quad (5)$$

سرعت و دمای متوسط و متغیر به ترتیب توسط حروف U, T, u, θ نشان داده شده است. g بردار شتاب ثقلی و α ضریب بی‌بعد انبساط حجمی می‌باشد. G ، میزان پراکندگی انرژی در شرایط درهمی است که برای تعادل‌های موضعی برابر با میزان کل تولید $G = P + G_{ii}$ فرض شده است. تغییرات دما $\bar{\theta}^2$ از مدل تعادل موضعی برای این مقادیر بدست می‌آید:

$$\bar{\theta}^2 = -C_\theta \frac{K}{\varepsilon} \frac{\partial T}{u_k \theta} \frac{\partial x_k}{\partial x_i} \quad (6)$$

که برابر با معادله GL می‌باشد. حال در مورد جریان‌های نزدیک سطوح عمودی، بردار ثقلی برابر است با (7) ، $g_i = -\delta_{il} g$ ، حال اگر معادلات (4) و (5) بطور کامل و مفصل نوشته شوند و تقریبات لایه مرزی در لایه‌های برشی عمود نازک بکار برده شود؛ آنگاه در

مؤلفه‌های بوجود آمده $\overline{u_1\theta}$ ظاهر خواهد شد؛ از آنجا که در معادلات $\overline{u_1}, \overline{u_1u_3}, \overline{u_1^2}$ وجود دارند، بنابراین تمام انرژی درهمی تولید شده در مؤلفه $\overline{u_1^2}$ ، بروز و ظهر می‌یابد. کمیت بدون بعدی که در مطالعه جریان چند لایه‌ای (stratified) بکار می‌رود؛ عدد ریچاردسون به Lewis Fry Richardson (1881-1953) نسبت انرژی به پتانسیل و در مباحث حرارت، وجه تمایز کنوکسیون آزاد و اجباری (forced and free convection) با حاصل ضرب شتاب جاذبه در گرادیان جرم حجمی سیال تقسیم بر حاصل ضرب جرم حجمی سیال و مجدور گرادیان سرعت در دیواره است. درمسیر تشابه‌سازی با جریان‌های افقی، عدد ریچاردسون (Richardson Number) توسط معادله (۲) به صورت زیر تعریف می‌شود:

$$R_f = \frac{\alpha g}{T} \overline{u_1\theta} / \left(\overline{u_1u_3} \frac{\partial U_1}{\partial x_3} \right) \quad (8)$$

و سپس دستگاه روابط زیر مربوط به جریان‌های افقی بدست می‌آید.

$$\frac{\overline{u_1^2}}{K} = \frac{2}{3}(1+a_4) + a_5 \frac{\overline{u_3^2}}{K} - 2a_3 \frac{R_f}{1-R_f} \quad (9)$$

$$\frac{\overline{u_2^3}}{K} = \frac{2}{3} \frac{1-a_2}{1-2a_5} - \frac{2a_7}{1+2a_5} \frac{R_f}{1-R_f} \quad (10)$$

$$-\frac{\overline{u_1u_3}}{K} = a \frac{\overline{u_3^2}}{\varepsilon} \frac{\partial U_1}{\partial x_3} - a' \frac{\alpha g}{T} \frac{\overline{u_3\theta}}{\varepsilon} \quad (11)$$

$$-\overline{u_1\theta} = a_\theta \frac{K}{\varepsilon} \overline{u_1u_3} \frac{\partial T}{\partial x_3} \quad (12)$$

$$+ a'_\theta \frac{K}{\varepsilon} \overline{u_3\theta} \frac{\partial U_1}{\partial x_3} + a''_\theta \frac{\alpha g}{T} \left(\frac{K}{\varepsilon} \right)^2 \overline{u_3\theta} \frac{\partial T}{\partial x_3}$$

$$-\overline{u_3\theta} = a_{\theta_1} \frac{K}{\varepsilon} \overline{u_3^2} \frac{\partial T^3}{\partial x_3} \quad (13)$$

همرفت آزاد در نتیجه حرکت سیال بخاطر تغییرات در جرم مخصوص آن‌ها در مراحل حرارتی بوجود می‌آید. حرکت و جابجایی سیال سنگین سرد، بجای سیال گرم سبک بالا رونده در اثر نیروی شناوری است. ضریب a و ثوابت توصیه شده توسط GL در مقاله [۱۳]، فهرست شده است. پارامتر f ،تابع میراثی دیواره بوده که مقدار آن در دیواره برابر واحد و در جریان بررشی آزاد صفر می‌باشد. ضریب انبساط حجمی، از روی خواص سیال تعیین می‌شود. معادلات (۹) و (۱۰)، برای تنش‌های عمودی بدون بعد بوده و همچنین در نتیجه، توزیع کرنش فشاری یک ترم کوچک R_f را در معادله $\overline{u_3^2}$ ظاهر می‌سازد. حال بر اساس تعریف بعد شناوری (به عنوان یک پارامتر) می‌توان نوشت:

$$B = \frac{K}{\varepsilon} \frac{\alpha g}{T} \frac{\partial T / \partial x_3}{\partial U_1 / \partial x_3} \quad (14)$$

$$-\overline{u_1u_3} = \beta \frac{K}{\varepsilon} \overline{u_3^2} * \frac{\partial U_1}{\partial x_3} \quad (15)$$

$$\beta \equiv a + a' a_{\theta_1} B \quad (16)$$

$$\Pr_t \equiv \frac{\overline{u_1u_3} * \partial T / \partial x_3}{\overline{u_3\theta} * \partial U_1 / \partial x_3} = \frac{a}{a_{\theta_1}} + a' B \quad (17)$$

با جایگزینی $\overline{u_1\theta}$ از معادله (۱۲) در (۸)، R_f به شرح رویرو حاصل می‌شود.

$$R_f = -B \left\{ a_\theta + \frac{a'_\theta + a''_\theta B}{\Pr_t} \right\} \quad (18)$$

نهایتاً، هنگامی که B از معادلات (۱۷) و (۱۸) حذف شود به رابطه‌ای بین \Pr_t ، R_f که به صورت معادله درجه دوم می‌باشد؛ حاصل می‌شود. در نهایت:

$$\begin{aligned} & \left(a_\theta + \frac{a''_\theta}{a'} \right) \text{Pr}_t^2, \\ & + \left(a' R_f + a'_\theta - a \frac{a_\theta}{a_{\theta_t}} - 2a \frac{a''_\theta}{a' a_{\theta_t}} \right) \text{Pr}_t \\ & - \left(\frac{aa'_\theta}{a_\theta} - a^2 \frac{a''_\theta}{a' a^2 a_t} \right) = 0 \end{aligned} \quad (19)$$

این معادلات بسیار پیچیده‌تر از روابط جریان افقی می‌باشد و Pr_t را می‌توان به عنوان تابعی از R_f فرض نمود. مثال‌های محدودی بیان می‌کنند که محدوده‌ای از R_f های مثبت وجود دارد که مقادیر واقعی برای Pr_t نمی‌تواند وجود داشته باشد. برای گرادیان عدد ریچاردسون در این محدوده تعريف زیر برای R_i مناسب تر خواهد بود:

$$R_i \equiv -\frac{ag}{T} \frac{\partial T}{\partial x_3} \Bigg/ \frac{\partial U_1}{\partial x_3} \Bigg| \frac{\partial U_1}{\partial x_3} \quad (20)$$

در اینجا علامت منفی قدر مطلق برای آن است که اطمینان حاصل شود R_i در مجاورت دیوار حرارت دیده شده مثبت و علامت آن با شبیه سرعت تغییر می‌کند. R_i به R_f در (۱۸) توسط رابطه ۲۱ مربوط می‌شود.

$$R_i = a_{\theta_t} B \text{Pr}_t \frac{\overline{u_3^2}}{\overline{u_1 u_3}} \quad (21)$$

که تنش برش از رابطه زیر به دست می‌آید:

$$\frac{\overline{u_1 u_3}}{K} = \pm \left[\frac{\beta}{1 - R_f} \frac{\overline{u_3^2}}{K} \right]^{\frac{1}{2}} \quad (22)$$

و هنگامی که β بزرگ‌تر از صفر باشد؛ علامت بکاربرده شده مخالف با علامت $\frac{\partial U_1}{\partial x_3}$ است. حال برای دیوار عمودی حرارت دیده با شرایط امکان جدایی برای لایه مرزی و جایگزینی x_0 با Z واقعیات زیر بدست می‌آید.

۱- در هر کجا، شبیه دما $\frac{\partial T}{\partial Z}$ منفی است.

۲- سرعت در دیواره و در فاصله بسیار دور از دیوار صفر است. $\frac{\partial U_1}{\partial Z}$ در Z های کوچک مثبت و در Z های بزرگ، منفی هستند.

۳- تنش برش $(\tau \equiv -\overline{u_1 u_3})$ در Z های کوچک و در Z های بزرگ، منفی است. چون مؤلفه آخر در (۱۱) مثبت می‌باشد با داخل کردن مقادیر مناسب برای جریان نزدیک دیواره $z=1$ ، از رابطه (۱۶) در $0 = \tau = 63/3$ در $R_i = 63/3$ ، مقدار B به شرح $B = -a/a' a_{\theta_t} - 4.69$ است.

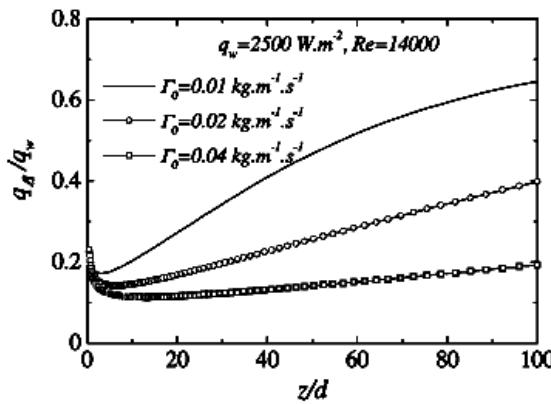
۴- شدت انتقال حرارت متلاطم عمودی $\overline{u_1 \theta}$ برای Z های کوچک منفی، برای Z های بزرگ مثبت است. با دوباره مرتباً کردن (۱۲) و استفاده از (۱۳) و (۱۵) و (۱۶) و (۱۷) می‌توان نوشت:

$$-\overline{u_1 \theta} = a_\theta \frac{K}{\varepsilon} \frac{\overline{u_1 u_3}}{\partial x_3} \frac{\partial T}{\partial x_3} \left\{ 1 + \frac{a'_\theta + a''_\theta B}{aa'_\theta/a'_\theta + a'a_\theta B} \right\} \quad (23)$$

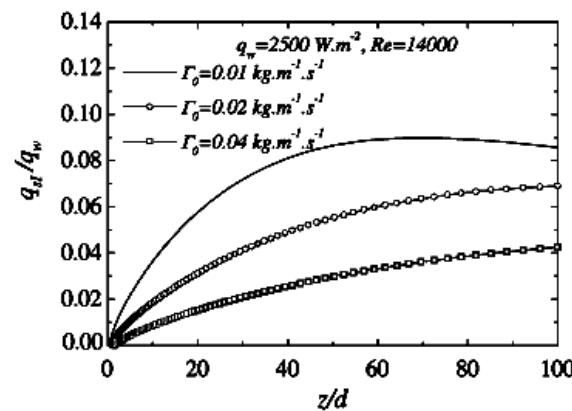
۵- با توجه به تغییرات مقطعي جریان، R_f دست‌یافتنی است. این مقدار (کمیت بیشینه در دیوار) مثبت بوده و برای دیگر مناطق منفی است. با نسبت دادن مقدار خاص با بررسی معادله درجه دوم (۱۹) برای Pr_t ، مشاهده می‌شود که برای ریشه های حقیقی، R_f نمی‌توان مقادیر مثبت بین $0/2$ و $34/7$ پیدا نمود. مقادیر مثبت بزرگ R_f که با ناحیه منفی کار برشی مربوط است، انتشار بسیار مهم بوده و در اینجا تجزیه و تحلیل های موجود بر مبنای تعادل موضعی مشکلات عدیدهای را در بر دارد. وابستگی R_f به B می‌تواند در [۱۳] نمایان شود. مقدار ماکریم از R_f در $R_i = 0.127$ و $B = -0.625$ بدست می‌آید.

۶- به لحاظ موجودیت انرژی درهمی برش تولیدشده، عدد پرانتل درهمی، تابعی خطی از B می‌باشد و در برخی از نواحی منفی و یا مثبت است. در شرایط غیرشناوری این دو نقطه بر هم منطبق می‌باشند.

از آنجا که تأثیرات دما می‌تواند در تغییرات ویسگوزیته مطلق بسیار مؤثر باشد. بنابراین تأثیرات شار حرارتی یا نرخ گرمابخشی به جداره مدور نباید از نظر پنهان بماند. شکل ۴ و ۵ نمایانگر نرخ تغییرات و واپستگی ضریب انتقال حرارت در طول لوله متأثر از فلاکس حرارتی محسوس و گرمایی نهان در فصل مشترک دو سیال مورد توجه محققان است. بدینهی است بدليل جاذبه ملکولی، افزایش دما باعث کاهش گرانزوی در فاز مایع است. لیکن این افزایش نرخ گرمابخشی به لحاظ تبادل و انتقال ممتدوم فوق العاده در بستر فاز گاز، موجب کاهش بیش از پیش سیالیت و نتیجتاً افزایش لزجت دینامیکی است. به همین دلیل است که در بررسی پدیده جذب مناسبتر آن است که تغییرات و تأثیرات هر دو ضریب انتقال حرارت و انتقال جرم توأمًا در نظر گرفته شود.



شکل ۵: نمایش ضریب انتقال حرارت در طول لوله متأثر از تبادل گرمایی و شارحرارتی مشخص



شکل ۶: نمایش ضریب انتقال حرارت در طول لوله متأثر از فلاکس حرارتی محسوس (غیر نهان)

بحث و نتیجه‌گیری

در بررسی جریان مغشوش سیال به صورت دو بعدی معادلات حاکم بر جریان شامل معادله پیوستگی، مومنتوم و انرژی، با تعبیر بقایی‌ها، اجزاء بطور همزمان در نظر گرفته شده و حل می‌شوند. برای بدست آوردن توزیع دما و غلظت در هر هندسه از جریان، ابتدا معادلات پیوستگی و مومنتوم حل شده سپس با استفاده از این فرض که معادلات انتقال حرارت و انتقال جرم بر معادله مومنتوم به دلیل ثابت بودن خواص فیزیکی تأثیرگذار نیستند؛ توزیع سرعت بدست می‌آید. معادله انرژی و غلظت با استفاده از معادله ناویراستوکس حل می‌شوند. برای حل معادلات از روش متوسط‌گیری رینولدز و برای مدل کردن تنش رینولدز از مدل k-E و به منظور بررسی اثرات دیوار، از تصحیح کنار دیوار استفاده می‌شود. معادلات دیفرانسیل حاکم با استفاده از روش حجم محدود به یک دستگاه معادلات جبری تفاضل متناهی تبدیل و با استفاده از شبکه جابجا شده برای مولفه‌های سرعت و بکار بردن الگوریتم سیمپلر حل می‌شوند. نتایج بدست آمده از حل عددی معادلات در یک راکتور لوله‌ای و یک کانال یا هر تجهیزاتی که در صنعت با سطح مقطع مدور موجود است با تحلیل عددی سایر محققان مقایسه می‌شوند. در هر قسمت با توجه به نمودارهای ارائه شده، اثر عدد رینولدز، پرانتل، اشمتیت و در صورت واکنش، انرژی اکتیوایسیون، ثابت سرعت واکنش و گرمای ناشی از واکنش شیمیایی بررسی می‌شوند. وقتی که انرژی اکتیوایسیون کم باشد؛ فرض پلاگ بودن چندان صحت ندارد و این فرض برای گرمای واکنش‌های عادی معتبر است. برای انتقال حرارت از دو شرط مرزی دما ثابت و شار ثابت نیز استفاده می‌شود. البته مناسب‌تر آن است تا حدالامکان از بی بعدسازی در ارائه نتایج استفاده شود. حال مسئله را محدود به نواحی از جریان کرده که قدر مطلق R_f کوچک بوده و توازن انرژی درهمی از تعادل موضعی آنچنان زیاد نباشد. تغییرات R_f و R_i با R_f تعیین می‌شود. اصولاً R_i در داخل محدوده (نزدیک دیوار) مثبت است. ناحیه‌ای که تابع میرائی دیواره f برابر واحد فرض شده است؛ خارج محدوده و منفی تلقی می‌گردد. ناحیه‌ای که f صفر

می باشد؛ برای پیدا کردن ضرایب مناسب است. عدد پرانتل درهمی با افزایش R_i به دلیل افزایش ورود و روبرو شدن حرارت به دیواره عمودی، در هر دو ناحیه جریان کاهش می باید. در شرایط موجود جدایش لایه مرزی در نتیجه نسبت کارشناسی به برشی در شرایط ماکزیمم ($u_1 u_3 / K$)، سه درصد بالاتر از مقادیر طبیعی است. این مقدار با افزایش R_i کاهش می باید. این امر که کار برشی متوسط و شناوری حاصل از انرژی درهمی در جزء $\frac{u^2}{2}$ واقع شده است؛ مطمئن می سازد که نسبت تنش های نرمال وجود داشته؛ لیکن بر روی مقادیر R_f تأثیر اندکی دارد.

در اینجا مدل معادلات تنش های رینولوز و شدت انتقال حرارت درهمی برای بررسی اثر شناوری بر روی جدایی لایه مرزی در صفحات عمودی حرارت دیده مورد استفاده قرار گرفته است. هر چند مطالعات مذبور چند پدیده غالب را آشکار می سازد؛ ولی روی هم رفته آثار نیروهای شناوری بر روی جریان های عمودی نسبت به جریان های افقی اثر کمتری دارند. در جریان های نزدیک دیوار توزیع نیروی شناوری بر انرژی درهمی اثر گذاشته و تغییر جزیی در تعديل کلی عدد ریچاردسون گذارده است. هر چند میزان تنش نسبی اثر دارد ولی تأثیر آن کم بوده و از این رهگذر قابلیت پیشگویی تنش برشی از بین می رود. همانطور که مشاهده می شود؛ در جریان های افقی، عدد ریچاردسون به حدی کوچک است که آن را غیر قابل درک می نماید. نتیجه اصلی آن است که با افزایش عدد R_i عدد پرانتل درهمی کاهش می باید. وقتی شرایط $0.5 < R_i < 0$ برقرار است؛ رابطه پرانتل بطور تقریبی از $0.8R_i - 0.92 \approx 0.8R_f - 0.67$ می باشد. در محدوده $0 < R_f < 1$ ، تبعیت دارد و در خارج ناحیه R_f (در نزدیک حدود خطی)تابع با رگرسیون مطلوبی از R_i می باشد. در محدوده $0 < R_f < 0.5$ پرانتل، مطابق $(R_f = 0.67 - 0.53R_i)$ و در محدوده $0 < R_i < 0.5$ پرانتل از همارزی با $Pr = 0.67 - 0.53R_f$ بهره می برد.

همانگونه که بحث شد؛ نتایج مربوط به جدایش لایه مرزی ناشی از تجزیه و تحلیل فوق برای کلیه جریان های شناور عمودی با تقارن موضوعی قابل استفاده است. پیش‌بینی اینکه معادلات GL منطبقاً صحیح بوده و البته دلایلی بر این ادعا وجود دارد [11]؛ امر مهمی است. در جریان های تحریک شده توسط نیروی شناوری، با آنانوژی لایه های لگاریتمی از جریان نامعلوم برشی محرک، هیچ ناحیه تعادلی وجود ندارد. برای اعمال اثر پخش از راه حل تقریبی، استفاده از تکنیک مدلسازی جبری ارائه شده توسط ردی مفید است. ولی دقت در رفتار معادلات اشاره بر این دارد که این تقریب برای جریان های شناور مناسب نیست. در حل کامل معادلات دیفرانسیل حرکت اثرهای جریان بطور صحیح انتخاب شده اند. ولی در مواردی که از انواع مولفه های دیگر جریان در لایه مولکولی نزدیک دیواره اطلاعی در دست نیست؛ استفاده از این راه توصیه نمی شود. نتایج قابل توجه دیگری نیز در حاشیه مطالعات حاصل شده است. ضخامت لایه مرزی بتدریج در طول لوله افزایش می باید و بعد از به هم پیوستن لایه های مرزی اطراف لوله جریان کاملاً توسعه یافته می شود. از آنجا که به صورت نظری، نزدیک شدن به نمودار توزیع سرعت کاملاً توسعه یافته، مجانبی است، تعیین محلی معین و دقیق که در آنجا جریان در مجرأ کاملاً توسعه یافته است، غیر ممکن می باشد. با این حال برای تمام کاربردهای عملی طول ورودی هیدرودینامیکی محدود است. از طرفی چون اثرات گرمایش سطحی بر کاهش نیروی پسا [18] مؤثر است؛ در ادامه این تحلیل مناسب است که از یک آنالیز عددی استفاده شود. لذا در اینجا و برای ادامه بررسی، پیشنهاد می شود معادلات ناویراستوکس دو بعدی مربوطه با استفاده از مدل توربالنس بلدوین-لوماکس حل گردد. به منظور تعیین سطح بهینه گرمایش به ازای انتقال حرارت ثابت، بخش صاف به پنج بخش مساوی تقسیم شود [18] و اثر تغییرات دما در سطوح مختلف و همچنین تغییرات تعداد سطوح گرم شونده بر کاهش نیروی پسا بررسی گردد.

منابع

- [1] معرفت-مهدى، محمد شعبانلو، تحلیل انتقال حرارت در جریان ضربانی آرام داخل لوله با شار حرارتی ثابت اثرات فرکانس، عدد پرانتل و دامنه، مجموعه مقالات هفتمین کنگره ملی مهندسی شیمی ایران، جلد چهارم (شبیه سازی، کنترل فرایندها و مهندسی فراینده)، ص ۶۱-۶۴.
- [2] مقيمي درونكلائي- مرتضي، على اصغر باستانى، حسن خالقى، بررسى عددی جابجائى طبیعی انتقال حرارت محفظه بسته مستطیلى و مثلثى شکل، پایان نامه(کارشناسی ارشد)- دانشگاه مازندران، دانشکده فنی و مهندسی، ۱۳۸۰.

- [۳] نظام آبادی- مرتضی، فرزاد بازدیدی تهرانی، حل عددی انتقال حرارت ترکیبی (جابجایی مختلط- تشعشع) داخل کanal عمودی برای حالت دمای متغیر دیواره ها، پایان نامه(کارشناسی ارشد)-دانشگاه علم و صنعت ایران، دانشکده مهندسی مکانیک، ۱۳۸۱.
- [۴] داؤدآبادی- علیرضا، نوروز محمدنوری، تحلیل جریان تخلیه سیال از مجرای عمودی استوانه ای در مجاورت سطح آزاد، پایان نامه (کارشناسی ارشد)- دانشگاه علم و صنعت ایران، آنالیز سه بعدی جریان سیال همراه با انتقال حرارت روی صفات مشبک تحت مکش، پایان نامه [کارشناسی ارشد]- دانشگاه شیراز، شیراز، ۱۳۷۹.
- [۵] باقری نژاد- علیرضا، علی اکبر گلنšان، آنالیز سه بعدی جریان سیال همراه با انتقال حرارت روی صفات مشبک تحت مکش، پایان نامه [کارشناسی ارشد]- دانشگاه شیراز، شیراز، ۱۳۷۹.
- [۶] جهانشاهی- محمد، بهمن مهری، بررسی تشکیل لایه های مرزی در مسائل مقدار مرزی اغتشاشی غیرعادی و کاربردی آنها، پایان نامه (دکتری)، دانشگاه تربیت مدرس، دانشکده علوم پایه، ۱۳۷۹.
- [۷] سلیمانی نژاد- رحیم، اسماعیل اسماعیل زاده، بررسی تجربی و عددی هیدرودینامیک و انتقال حرارت جریان متلاطم هوا در کanal مستطیلی عریض با تزریق جریان ثانوی از شیار مماسی، پایان نامه.
- [۸] بابایی- شهرناز، محسن نصارصفهانی، اندازه گیری ضریب انتقال حرارت میان در تماس مستقیم جریان آب و بخار درون کanal افقی
- [۹] حسینی- محسن، اسماعیل زاده، مطالعه تجربی جریان دو فازی آب و هوا در کanal افقی با مقطع مستطیلی عریض، کار تحقیقی.
- [۱۰] فرهادی- موسی، محمد رهنما، انتقال حرارت جابجایی آزاد جریان درهم بین دو استوانه هم مرکز افقی با پره های شعاعی.
- [۱۱] جمالی- علی اکبر، بررسی اثر ویسکوزیته در عملیات واحد صنعتی جذب گاز و تأثیر برخی متغیرهای پارامتریک متأثر از آشفتگی فیلم مایع، نشریه نفت و انرژی، شماره اول، آذرماه ۱۳۸۴.
- [۱۲] رحمانی- امیر، علی اکبر جمالی، عدد پرانتل درهمی در جریان های نزدیک سطوح حرارتی عمودی، پژوهه تحقیقی دانشجویی در رشته مکانیک سیالات، تهران، دانشگاه امام حسین^(ع)، دی ماه، ۱۳۸۴.

13. Gibson, M.M., Leslie D.C., The Turbulent Prandtl Number in the flow near a heated vertical surface, INT. COMM., Heat Mass Transfer, Pergamon Press Ltd., Vol.11,1984, pp 73-84.
14. Brian R. Kramer, Brooke C. Smith, Joseph P. Heid "Drag reduction experiments using boundary layer heating", AIAA Paper 99- 0134, (1999).
15. T.H. Pulliam, "Solution methods in computational fluid dynamics", NASA Ames Research center, (1992).
16. R.M. Beam and R.F. Warming, "An implicit factored for the compressible navier-stokes equation", AIAA Journal, Vol.16, No.4, April (1978)
17. B. Bladwin and H. Lomax, "Thin layer approximation and algebraic model for separated turbulent flows", AIAA Paper, (1978), p:157.
18. J.C. Lin, and R.L. Ash, "Wall temperature control of low-speed body drag", J. Aircraft, Vol. 23, No.1, January, (1986).
19. D. Joye, J. Bushinsky, and P. Saylor, Mixed Convection Heat Transfer at High Grashof Number in a Vertical, Tube, Ind. Eng. Chem. Res. 1989, P:28.