علمی -پژوهشی

عدد ناسلت برای جریان سیال آرام تراکمپذیر

در ناحیه ورودی یک لوله داغ

رحيم شمس الديني 🔟

بهادر ابولپور ^{۱*}

دانشگاه صنعتی سیرجان، سیرجان، ایران (دریافت: ۱۴۰۱/۰۲/۱۸، بازنگری: ۱۴۰۱/۰۷/۲۵، پذیرش: ۱۴۰۱/۰۸/۲۸، انتشار: ۱۴۰۱/۱۲/۱۱ DOR: <u>https://dorl.net/dor/20.1001.1.23223278.1401.11.2.1.5</u>

چکیدہ

حل بسیاری از مسائل مهـم صنعتی نیـاز بـه دانسـتن مقـادیر ضریب انتقـال حـرارت جابـهجـایی یـک یـا چنـد جریـان سـیال در تجهیـزات، سیسـتمهـا یـا لولـههـای مختلـف دارنـد. در مطالعـه حاضـر، یـک مـدل عـددی بـرای شـبیهسـازی جریـان سـیال تـراکمپـذیر در قسـمت ورودی یـک لولـه داغ بـا زوایـای مختلـف نسـبت بـه افـق ایجـاد شـده اسـت. در ایـن ناحیـه، لایـههـای مـرزی هیـدرودینامیکی و حرارتـی جریـان سـیال درحـالتوسـعه هسـتند. بـا توجـه بـه آشـفتگی جریـان سـیال در اثـر بـر ممکـنش جریـان حـرارت و سـیال در داخـل ایـن لولـه، از مـدل آشـفته سـهبعـدی بـرای ایـن شـبیهسـازی اسـتال در اثـر بـر منظـور، معـادلات پیوسـتگی، نـاویر اسـتوکس تـراکمپـذیر، مـدل اسـترس رینولـدز، و معـادلات انـرژی آشـفته و تـراکمپـذیر بـهصورت هـمزمـان حـل شـدهانـد. سـپس بـا اسـتفاده از مجوعـهای از اجراهـای عـددی بـهوسـیله مفـاهیم طراحـی آزمـایش و روشهـای بهینـهسازی، یـک فرمـول پـیشبینـی بـرای عـدد ناسـلت بـرای ایـن جریـانها معـام طراحـی آزمـایش و روشهـای بهینـهسازی، یـک فرمـول پـیشبینـی بـرای عـدد ناسـلت بـرای ایـن جریـانهـا مهـ موانـی آزمـایش و

واژههای کلیدی: عدد ناسلت، جریان تراکمپذیر، جریان آرام، منطقه ورودی، لوله داغ

Nusselt Number for Laminar Flow in Entrance Zone of a Hot Tube

Abolpour, B. Shamsoddini, R. 💿

Sirjan University of Technology, Sirjan, Iran

(Received: 2022/04/25 ; revised: 2022/10/17 ; Accepted: 2022/11/19 ; published: 2023/03/02)

ABSTRACT

Solving many important industrial problems requires knowing the values of the displacement heat transfer coefficient of one or more fluid streams in different equipment, systems or pipes. In this study, a numerical model has been developed to simulate compressible fluid flow at the inlet of a hot pipe with different angles to the horizon. In this area, the hydrodynamic and thermal boundary layers of the fluid flow are developing. Due to the turbulence of fluid flow due to the interaction of heat and fluid flow inside this pipe, three-dimensional turbulent model was used for this simulation. For this purpose, continuity equations, compressible Navier-Stokes, Reynolds stress model, and turbulent and compressible energy equations are solved simultaneously. Then, using a series of numerical runs through the concepts of experimental design and optimization methods, a prediction formula for the Nusselt number for these flows has been obtained. Finally, the ability of this formula has been investigated using a set of laboratory data.

Keywords: Nusselt Number, Compressible Flow, Laminar flow, Entrance Zone, Hot Tube

| | bahadorabolpor1 | ۱-دانشیار (نویسنده پاسخگو): 364@sirjantech.ac.ir ۲-دانشیار: shamsoddini.rahim@gmail.com |
|--|--|--|
| | Creative Commons Attribution (CC BI توزيع شده است. | |
| |) نویسندگان | ناشر: دانشگاه جامع امام حسین (ع) |
| | | |

فهرست علائم و اختصارات $uN_{predicted}$ ضريب ثابت فرمول а $uN_{predicted}$ توانهای DL در فرمول b ظرفیت حرارتی سیال در فشار ثابت معادله از معادله از $(J.kg^{-1}.^{o}C^{-1})$ C_p چندجملهای piecewise محاسبه شده [1] قطر لوله (*m*) d , Pr , Re , یارامترهای بدون بعد (یعنی DL $(\frac{\mu}{\mu_w}) \cdot \frac{d}{x} \cdot Gr$ شتاب گرانش (*m.s*⁻²) g عدد گراشف G_r $(W.m^{-2.o}C^{-1})$ ضريب انتقال حرارت همرفتی h طول لوله (*m*) L ضريب انتقال حرارت رسانا سيال ('W.m ¹.°*C*¹) که با استفاده از تئوری جنبشی گاز k محاسبه شده [2] عدد ناسلت Nu *Nu* که با مدل ریاضی به دست آمده Nu_{Model} Nu كه با فرمول به دست آمده NuPredicted پیشبینی شده فشار سيال (Pa) Р عدد پرانتل Prعدد رينولدز Re شار حرارتی دیوار (W) qدمای سیال ([°]C) T دمای دیوار (^{0°}) T_w $(m.s^{-1})$ جزء بردار سرعت سیال u موقعیت محوری در منطقه توسعه (m) X $(^{o})$ زاويه لوله (α ضریب انبساط حرارتی سیال ($^{\circ}C^{1}$) که β برابر با چگالی گازهای ایدهآل است ویسکوزیته سیال (Pa.s⁻¹) که با استفاده از μ فرمول ساترلند [3] ویسکوزیته سیال (Pa.s⁻¹) در دمای دیواره μ_w چگالی سیال (*Kg.m*-³) که با استفاده از

تئوری گاز ایدهآل محاسبه شده ho

۱– مقدمه

یکی از پرکاربردترین تجهیزات در اکثر فرایندهای صنعتی، مبدلهای حرارتی هستند. ایـن مبـدلهـا در شـکلهـا و کاربردهای متنوعی طراحی و استفاده می شوند، اما هدف اصلی در استفاده از آنها انتقال انرژی میان سیالات مختلف می باشد. مجموعه ای از این مبدل ها دارای ساختار استوانه ای جهت عبور سیال میباشند. در این ساختارها، سیال عبوری از درون لوله داخلی، توسط انتقال حرارت با جداره لوله تحت ورود و یا خروج شار حرارتی قرار گرفته و در اثر این انتقال، دمای آن کاهش و یا افزایش می یابد. در مجموعهای از فرایندها که هدف گرمکردن جریان گاز عبوری از درون یک لوله است، توسط شار ثابت و یا متغیری از انرژی حرارتی که توسط دیواره لوله تأمین می گردد، به این هـدف دست پیدا میکنند. در چنین سیستمهایی شدت انتقال حرارت به پارامترهای عملیاتی و ساختاری مختلفی وابسته است که بهینهسازی نرخ انتقال حرارت در چنین سیستم-هایی بدون تسلط بر مفاهیم انتقال حرارت و مکانیک سیالات امکانپذیر نم<u>ی</u>باشد.

شاه و لندن [۴] تعداد زیادی از نتایج مطالعات عددی در زمینه جریان سیال و انتقال حرارت در ناحیه ورودی کانال های مختلف، با شرایط مرزی حرارتی مختلف، مانند مرز با دمای ثابت و یا با شار حرارتی ثابت، جمع آوری کرده-اند. لی و گاریملا [۵] عملکرد انتقال حرارت جریان سیال در ناحیه توسعه یافته حرارتی درون میکرو کانالهای مستطیلی با شرایط مرزی حرارتی شار ثابت، مورد مطالعه عددی قرار دادهاند. در این مطالعه، اثـر نسـبت ابعـاد کانـال مختلف برای پیش بینی عدد ناسلت محلی و متوسط در نظر گرفته شده است. این اثر، با مـشهای ظریفتر، توسط اسمیت و نوچتو [۶] نیز مورد مطالعه قرار گرفته است و روابط جدیدی برای محاسبه عدد ناسلت پیشنهاد شد. رنکسیزبولوت و نیازمند [۷] انتقال حرارت در یک جریان سیال آرام در ناحیه ورودی کانالهای ذوزنقهای با دمای دیواره ثابت مورد مطالعه قرار دادهاند. آنها دریافتند که عـدد رینولدز بر عدد ناسلت در نزدیکی ورودی کانال تأثیر می گذارد و این اثر بهتدریج در جهت جریان کاهش مییابد. مک هیل و گاریملا [۸] مطالعاتی در مورد میکرو کانالهای ذوزنقهای انجام دادهاند و ضرایب انتقال حرارت را برای

کانالهای با دمای دیواره ثابت، محاسبه کردهاند. آنها نتیجه گرفتند که توسعه لایهمرزی هیدرودینامیکی تأثیر قابل توجهی در عدد ناسلت محلی دارد. ساها و همکاران [۹] شرایط مرزی حرارتی شار ثابت، بهصورت عددی مورد مطالعه قرار دادهاند. نتایج آنها نشان داد که زاویه کانال تأثیر زیادی بر عدد ناسلت در ناحیه کاملاً توسعهیافته دارد. در این مطالعه، رابطهای برای محاسبه عدد ناسلت در ناحیه کاملاً توسعهیافته پیشنهاد شده است. مایا و همکاران [۱۰ در کانالهای بیضوی شکل با شرایط مرزی دما ثابت و شار ثابت بررسی کردهاند. آنها عدد ناسلت محلی و متوسط را تابت بررسی کردهاند. آنها عدد ناسلت محلی و متوسط را محاسبه کردند و دریافتند که نسبت ابعاد بیضوی تأثیر قابل توجهی بر پارامترهای انتقال حرارت دارت دارت دار.

در مطالعات آزمایشگاهی و شبیهسازی های عددی که پیشتر در این زمینه صورت گرفته [۱-۳]، یک مدل ریاضی شبيهسازى جريان گاز درون منطقه هيدروديناميک توسعه یافته و حرارتی درحالتوسعه در یک لوله داغ ارائه شده است. این مدل برای شبیهسازی بر همکنش بین جریان حرارت و سیال و همچنین حرکت ذرات جامد میکرو و نانو در این لوله استفاده شده است. پیش بینی های این مدل با استفاده از مشاهدات تجربی تأیید شد [٦, ٢]. مشاهده شده که پیشبینی رفتارهای سیال تراکمپذیر در داخل یک لوله با شرایط حرارتی متفاوت بسیار پیچیده است، بهخصوص در ناحیه ورودی این لوله که در آن پروفیل های سرعت و دما درحال توسعه هستند. این پیچیدگی یک مشکل جـدی در مطالعات صنعتی و مهندسی برای به دست آوردن نرخ انتقال حرارت و جرم است [۱۲, ۱۳]. در این مطالعات [۳]، فرمولی پیش بینی کننده برای محاسبه عدد ناسلت (Nu) جريان سيال آرام تراكم يذير درون ناحيه توسعه يافته هیدرودینامیکی و ناحیه درحال توسعه حرارتی درون یک لوله داغ بهدست آمده است.

در تحقیق حاضر از روش مشابهی برای به دست آوردن این فرمول برای Nu در ناحیه ورودی این لوله که لایههای مرزی هیدرودینامیکی و حرارتی به طور همزمان درحال توسعه هستند استفاده شده است. برای این منظور شرایط مختلف دیواره حرارتی (شار حرارتی ثابت و دمای ثابت)، زوایای لوله با افق، نوع گاز، و دبی سیال ورودی

بررسی شدهاند. از روش طراحی آزمایش و الگوریتم بهینه سازی برای به حداقل رساندن شبیه سازی های مورد نیاز برای پوشش مناسب اثرات این عوامل بر Nupredicted و همچنین حداکثر برازش این مقادیر پیش بینی شده با NuModel استفاده شده است.

۲- روششناسی

مدل ریاضی تأیید شدہ قبلی برای بررسی بر همکنش جریان های حرارت و سیال در داخل یک لوله داغ عمودی با استفاده از دادههای تجربی [۲] برای به دست آوردن Nu در ناحیه توسعه یافته هیدرودینامیکی و ناحیه درحال توسعه حرارتی این لوله با شرایط و زوایای حرارتی متفاوت، در مطالعه قبلي ما [٣] ارائه شده است. با توجه به تلاطم حاصل از بر همکنش جریان حرارت و سیال در داخل این لوله، از مدل آشفته سهبعدی برای این شبیهسازی استفاده شد. لوله مدلسازی شده در مطالعه حاضر دارای d=1 cm و T_w است که در آن ۶۰ سانتیمتر اول دارای یک L=120 cm یا q ثابت است و ۶۰ سانتی متر دیگر آدیاباتیک (برای حذف اثرات پایانی در مطالعه ما) است. این لوله با استفاده از یک شبکه مثلثی یکنواخت با حدود یک میلیون مش، مشبندی شد. سلول های محاسباتی چهاروجهی جریان سیال با خواص متغير تراكم يذير بوده است. ازاين رو، معادله پيوستگي:

$$\frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{i}} \left(\rho \overline{\mathbf{u}_{i}} \right) = 0 \tag{1}$$

معادلات ميانگين ناوير استوكس تراكم پذير:

(۲)

$$\frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{j}} \left[\rho \overline{\mathbf{u}_{i} \mathbf{u}_{j}} + \overline{P} \delta_{ij} - \mu \left(\frac{\partial \overline{\mathbf{u}_{i}}}{\partial \mathbf{x}_{j}} + \frac{\partial \overline{\mathbf{u}_{j}}}{\partial \mathbf{x}_{i}} \right) + \rho \overline{u_{i} u_{j}} \right] = \rho g_{i}$$
act lum run cutet:

$$\frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{k}} \left(\rho \overline{\mathbf{u}_{k}} \overline{u_{i}'u_{j}'} \right) = -\frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{k}} \left[\rho \overline{u_{i}'u_{j}'u_{k}'} + \overline{P'\left(\delta_{kj}u_{i}' + \delta_{ik}u_{j}'\right)} \right] + \frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{k}} \left[\mu \frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{k}} \left(\overline{u_{i}'u_{j}'} \right) \right] + P'\left(\frac{\partial u_{i}'}{\partial \mathbf{x}_{j}} + \frac{\partial u_{j}'}{\partial \mathbf{x}_{i}} \right)$$

$$= \rho \left(\overline{u_{i}'u_{j}'} \frac{\partial \overline{u_{j}'}}{\partial \overline{u_{j}'}} + \overline{u_{i}'u_{j}'} \frac{\partial \overline{u_{i}'}}{\partial \overline{u_{i}'}} \right) = \rho \rho \left(\sigma \overline{u_{i}'T} + \sigma \overline{u_{i}'T} \right)$$
(*)

$$-\rho \left[u_{i}^{i} u_{k}^{i} \frac{\partial u_{j}^{i}}{\partial \mathbf{x}_{k}} + u_{j}^{i} u_{k}^{i} \frac{\partial u_{i}^{i}}{\partial \mathbf{x}_{k}} \right] - \rho \beta \left(g_{i}^{i} u_{j}^{i} T + g_{j}^{i} u_{i}^{i} T \right)$$
$$-2\mu \frac{\overline{\partial u_{i}^{i}}}{\partial \mathbf{x}_{k}} \frac{\partial u_{j}^{i}}{\partial \mathbf{x}_{k}} - 2\rho \Omega_{k} \left(\overline{u_{j}^{i} u_{m}^{i}} \varepsilon_{ikm} + \overline{u_{i}^{i} u_{m}^{i}} \varepsilon_{jkm} \right)$$

و معادلات انرژی آشفته و تراکمپذیر:
(۴)

$$\frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[\rho \overline{u_{j}} \left(C_{p} \overline{T} + \frac{1}{2} \overline{u_{i}u_{i}} \right) + \frac{1}{2} \rho \overline{u_{j}u_{j}u_{i}} \right] = \frac{1}{2} \left[\overline{\mu_{i}} \left[\overline{\mu_{i}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{i}} \right] - \frac{2}{3} \delta_{ij} \frac{\partial \overline{u_{k}}}{\partial x_{k}} - \rho \overline{u_{j}u_{j}} \right] + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[\frac{1}{\mu u_{i}} \left[\frac{\partial \overline{u_{i}}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{i}} \right] - \frac{2}{3} \delta_{ij} \frac{\partial \overline{u_{k}}}{\partial x_{k}} - \rho C_{p} \overline{u_{j}} \overline{T} - \frac{1}{2} \rho \overline{u_{j}u_{j}u_{j}}}{\rho \overline{u_{j}}} \right] + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[\frac{1}{\mu u_{i}} \left[\frac{\partial \overline{u_{i}}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{i}} \right] - \frac{2}{3} \delta_{ij} \frac{\partial \overline{u_{k}}}{\partial x_{k}} - \rho C_{p} \overline{u_{j}} \overline{T} - \frac{1}{2} \rho \overline{u_{j}u_{j}u_{j}}}{\rho \overline{u_{j}}} \right] + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[\frac{1}{\mu (\frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{k}} \right] - \frac{2}{3} \delta_{ij} \frac{\partial \overline{u_{k}}}{\partial x_{k}} - \rho C_{p} \overline{u_{j}} \overline{T} - \frac{1}{2} \rho \overline{u_{j}u_{j}u_{j}}}{\rho \overline{u_{j}}} \right] + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[\frac{1}{\mu (\frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{k}} \right] - \frac{2}{3} \delta_{ij} \frac{\partial \overline{u_{k}}}{\partial x_{k}} - \rho C_{p} \overline{u_{j}} \overline{T} - \frac{1}{2} \rho \overline{u_{j}u_{j}}}{\rho \overline{u_{j}}} \right] + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[\frac{1}{\mu (\frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{k}} - \frac{1}{2} \rho \overline{u_{j}u_{j}}} \right] + \frac{\partial}{\partial x_{k}} \left[\frac{1}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{1}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\partial \overline{u_{k}}}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\partial \overline{u_{k}}}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\eta (\tau - \tau)}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\eta (\tau - \tau)}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\eta (\tau - \tau)}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\eta (\tau - \tau)}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\eta (\tau - \tau)}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\eta (\tau - \tau)}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} \left[\frac{\eta (\tau - \tau)}{\mu (\tau - \tau)} \right] + \frac{\partial}{\mu (\tau - \tau)} + \frac{\partial}{\mu$$

زاویه لوله) بر روی عدد ناسلت از روش طراحی آزمایش استفاده شده است. این کار برای کاهش شبیهسازیهای مورد نیاز به ۱۸ اجرا، برای داشتن ۲ سطح برای هر عامل، ۴ نقطه مرکزی و ۶ نقطه تصادفی، همانطور که در جدول ۱ ارائه [18] است، صورت گرفته. با توجه به دست آورد [19] فرمول قبلى مطالعه برای منطقه ورودی این $Nu_{ ext{Pr}edicted} = \sum a_i \prod DL_i^{b_{ji}}$ لوله داغ در نظر گرفته شده است، که در آن عدد ناسلت و $\frac{\mu}{\mu_w}$ می باشد. ضرایب و Pr , Gr, Re تابعی توانی از Pr , Gr, Re تابعی توانی از توان های این فرمول با استفاده از fminsearch محاسبه شد که یک الگوریتم بهینه سازی جستجوگر است، که بر اساس حداکثر برازش Nu_{Model} با Nu_{Model} این بهینه سازی را انجام داده است. بنابراین، چنانچه بصورت مختصر بخواهیم شرح روش تعیین فرمول پیش بینی کننده عدد ناسلت در این مطالعه را بیان کنیم، میتوان گفت که بوسیله شبیه سازی برپایه دینامیک سیالات محاسباتی (با حل معادلات (۱ تا ۴)، مقادیری برای Nu_{Model} با استفاده از رابطه ارائه شده، بدست میآید. سپس، جهت یافتن ضریب و توانها در رابطه توانی ارائه شده برای فرمول پیش بینی کننده عدد ناسلت (Nupredicted)، این رابطه بر رو مقادیر Numodel تعیین شده پس از اجراهای دینامیک سیالات محاسباتی مربوطه (که بوسیله مفاهیم طراحی ازمایش مقادیر متغیرهای این اجراها مشخص شدهاند)، با استفاده از الگوریتم بهینهیاب fminsearch منطبق شده است.

۳- نتایج و بحث

مقادیر بهینه ضرایب و توان فرمول Nupredicted با برازش NuModel L ای Nupredicted برای موارد آموزشی ارائه شده در جدول ۱ به دست آمده است که مقادیر R را با مقادیر میانگین ۰٫۹۷۲ و ۰٫۹۶۴ برای دادههای آموزشی (موارد طراحی شده و تصادفی) و دادههای آزمایشی به ترتیب ارائه می کند که صحت فرمول به دست آمده برای پیش بینی Nu را تأیید می کند. شکل ۱ این روش برازش را با استفاده از *fmimsearch* نشان می دهد. مقادیر بهینه به دست آمده از ضرایب و توانهای این فرمول، توسط الگوریتم بهینهسازی جستجو کننده، در جدول ۲ ارائه شده است. جهت ارزیابی

| | 1 4 | | | 1 | " | | |
|--------------------------|-------|--------------------|-------------|-----------------|---------------------------|----------------------|--------|
| نوع | شماره | شرایط حرارتی | سيال | حداکثر دمای | دبی سیال ورودی | زاويه لوله نسبت به | R^2 |
| 6 | اجرا | ديوار | 0 - | سی <i>ال (C</i> | (Nlit.min ⁻¹) | افق (⁰) | |
| | ١ | دمای ثابت | هوا | ٨ | ۱. | ٩٠ | •/988 |
| | ٢ | جریان گرما ثابت | هوا | ٨٠٠ | ٠,١ | _٩ ・ | •/٩۶۵ |
| | ٣ | دمای ثابت | هيدروژن | ٨٠٠ | ٠,١ | ٩٠ | •/9,14 |
| | ۴ | جریان گرما ثابت | ھيدروژن | ٨٠٠ | ١. | _٩· | •/٩٧۶ |
| | ۵ | دمای ثابت | هوا | 18 | ١٠ | _9 • | ۰/۹۵۸ |
| دادہھای آموزشی | ۶ | جریان گرما ثابت | هوا | 18 | ٠,١ | ٩٠ | •/٩۶۵ |
| طراحی شدہ | ٧ | دمای ثابت | هيدروژن | 18 | ٠,١ | _9 • | •/٩٨٨ |
| | ٨ | جریان گرما ثابت | هيدروژن | 18 | ١. | ٩٠ | •/٩۵۵ |
| | ٩ | دمای ثابت | هوا | 17 | ١ | • | •/987 |
| | ١٠ | جریان گرما ثابت | هوا | 17 | ١ | • | •/٩۶٨ |
| | 11 | دمای ثابت | هيدروژن | 17 | ١ | • | ۰/۹۷۵ |
| | ١٢ | جریان گرما ثابت | ھيدروژن | 17 | ١ | • | •/११۲ |
| | ۱۳ | دمای ثابت | هوا | ٨٠٠ | ٠,١ | ۴۵ | ۰/۹۸۶ |
| | 14 | دمای ثابت | هوا | ٨٠٠ | ٠,١ | ۳۰۰ | •/٩٨٧ |
| دادەھاى آموزشى | ۱۵ | جریان گرما ثابت | هيدروژن | 17 | ١ | ۳۳۰ | •/٩٩٢ |
| تصادقي | 18 | دمای ثابت | آرگون | ٨٠٠ | ١ | ۶. | •/9,14 |
| | ١٧ | دمای ثابت | آرگون | ٨٠٠ | ١٠ | ۳۱۵ | ۰/۹۶۳ |
| | ١٨ | دمای ثابت | هوا | ٨٠٠ | ۵ | ٣٠٠ | ۰/۹۳۸ |
| | ١٩ | دمای ثابت | هوا | ٨٠٠ | ٠,١ | ۲۷۰ | ۰/۹۸۶ |
| دادههای آزمایش تصادفی | ۲. | دمای ثابت | هوا | ٨٠٠ | ٠,١ | ۳۳۰ | •/٩٨٧ |
| | ۲۱ | جریان گرما ثابت | هيدروژن | ٨٠٠ | ١. | ٣٠٠ | •/٩۴٨ |
| | 77 | دمای ثابت | هوا | ٨٠٠ | ۱. | ۳۳۰ | •/98۵ |
| | ۲۳ | جریان گرما ثابت | بخار آب | ٨٠٠ | ١ | ۶. | •/٩۶٩ |
| | 24 | دمای ثابت | دىاكسىدكرېن | ٩٠٠ | ۱۰ | ۳۰۰ | •/988 |

جدول (۱): فهرستی از شبیه سازی های طراحی شده برای آموزش و تست مدل.

توانایی پیش بینی عدد ناسلت توسط رابطه به دست آمده در این پژوهش، پیش بینیهای این فرمول علاوه بر مقایسه با مقادیر محاسبه شده برای عدد ناسلت توسط مدل دینامیک سیالات محاسباتی، با نتایج حاصل از ۵ مورد از مطالعات مرتبط گذشته [۲۱–۱۷] نیز مقایسه شده است.

شکلهای ۲ تا ۷ دقت پیش بینی های فرمول ارائه شده را با سایر معادلات موجود در ایـن زمینـه مقایسـه مـی کننـد و توانایی فرمول ارائه شده را برای پیش بینی Nu بـرای همـه

موارد آزمایش تایید می کنند. این شکلها دارای دو قسمت فوقانی و زیرین هستند. قسمت فوقانی این شکلها نشان دهنده تغییرات مقادیر محاسبه شده توسط مدل دینامیک سیالات محاسباتی برای Pr, Rr و $\frac{\mu}{\mu_w}$, $\frac{L}{x}$ در طول ناحیه توسعه سیال درون لوله میباشد. این مقادیر با توانها و ضریبهای مشخص شده در جدول ۲، به معادله پیشبینی عدد ناسلت تبدیل (Nupredicted) میشوند، که در قسمت نسبت به تغییر متغیرهای مسئله و دقت لازم جهت محاسبه دقیق عدد ناسلت با تغییرات این متغیرها در طول ناحیه توسعه سیال درون لوله را ندارند. توجه به این نکته لازم است که، خود این ۵ رابطه تعیین شده در مراجع [۲۱–۱۷]، تخمینهای متفاوتی در مقایسه با یک دیگر دارند. اما در هریک از موردهای مورد مطالعه در این شکلها، عدد ناسلت محاسبه شده برپایه دینامیک سیالات محاسباتی و فرمول پیشبینی کننده عدد ناسلت در این مطالعه، مقادیر بسیار نزدیک به یکدیگر ارائه می کنند (که نشان دهنده تطبیق پیش بینیهای این فرمول با نتایج حاصل از مدلسازی است) و این مقادیر در بازی تخمین سایر فرمولهای مشابه که در مراجع پیشین ارائه شده اند، قرار گرفتهاند.



شکل (۲): الف) DL به دست آمده توسط مدل و ب) مقایسه Nu_{Model} با سایر فرمولهای ارائه شده در مراجع [۲۱–۱۷] با برای مورد آزمایشی شماره ۱۹ در جدول ۱.

زیرین تین شکلها ارائه شده اند. در قسمت زیرین این شکلها، مقادیر ناسلت تعیین شده توسط مدل دینامیک سیالات محاسباتی (Nu_{Model}) و همچنین مقادیر عدد ناسلت محاسبه شده بوسیله روابط ارائه شده در مراجع [۲۱–۱۷] نیز ارائه شدهاند. همانطور که دیده می شود، مقادیر عدد ناسلت محاسبه شده توسط فرمولهای ارائه شده در مراجع دینامیک سیالات محاسباتی و همچنین با تخمین عدد ناسلت توسط فرمول ارائه شده در مطالعه حاضر تفاوتهایی دارند. مشخص است که تمامی فرمولهای ارائه شده در مطالعات قدیمی که همگی برپایه مطالعات آزمایشگاهی نیز آزمایشگاهی بدست آمدهاند و درنتیجه حساسیت کافی



شکل (۱): روش برازش توسط الگوریتم بهینهسازی.

| فرمول Nu | برازش | مقادير | :(۲ | ل (| جدوا |
|----------|-------|--------|-----|-----|------|
|----------|-------|--------|-----|-----|------|

| i | a | J | | | | | | |
|---|---------|---------|--------|---------|---------------|---------------------|--|--|
| | | 1 | 2 | 3 | 4 | 5 | | |
| | | DL | | | | | | |
| | | Pr | Re | Gr | $\frac{d}{x}$ | $\frac{\mu}{\mu_w}$ | | |
| | | b | | | | | | |
| ١ | -٣/١٨ | • | • | • | • | • | | |
| ۲ | ٩/۶۴٧ | ۷/۳۰۲ | •/١٣٢ | •/٣٧٣ | •/۵AY | ۳۵/۴۸۴ | | |
| ٣ | •/۴۳۷ | 1/7 • ۶ | •/818 | ۰/۰۳۵ | •/٢٨٣ | •/۲٩٩ | | |
| ۴ | 1/787 | -•/۵۳۳ | •/• ٨٨ | -•/•47 | -•/Y•X | ۲/۱۳۳ | | |
| ۵ | -•/•••۴ | T 1/0AV | 1/•۳1 | 1/888 | 1/489 | ٩٧/۶٠٢ | | |
| ۶ | •/٣١٣ | -4/41 | -•/١٩٣ | •/110 | •///١١ | -7/878 | | |
| ۷ | 14/04 | -19/679 | -•/944 | -7/• 4٣ | -•/•٣١ | ۸۴۲/۴۳۱ | | |



شکل (۶) – الف) DL به دست آمده توسط مدل و ب) مقایسه Nupredicted با سایر فرمولهای ارائه شده در مراجع [۲۱–۱۷] با برای مورد آزمایشی شماره ۲۳ در جدول ۱.

شکل (۴) – الف) DL به دست آمده توسط مدل و ب) مقایسه Nupredicted با سایر فرمولهای ارائه شده در مراجع [۲۱–۱۷] با برای مورد آزمایشی شماره ۲۱ در جدول ۱.

- 1. Smith, J. M. "Introduction to Chemical Engineering Thermodynamics", New York, Mcgraw Hill Education, 2018.
- 2. Kauzmann, W. "Kinetic Theory of Gases". Courier Corporation, 2012.
- Sutherland, W. "The Viscosity of gases and Molecular Force". Phil. Mag. J. Sci., Vol. 36, No. 223, pp. 507-531, 1893. doi: 10.1080/14786449308620508
- 4. Shah, R. "Laminar Flow Forced Convection in Ducts", Supp. Adv. Heat Trans., pp. 153-195, 1978.
- Lee, P. S. and Garimella, S. V. "Thermally Developing Flow and Heat Transfer in Rectangular Microchannels of different aspect ratios". Int. J. Heat Mass Trans., Vol. 49, No. 17, pp. 3060-3067, 2006.
- Smith, A. N. and Nochetto, H. "Laminar Thermally Developing Flow in Rectangular Channels and Parallel Plates: Uniform Heat Flux". Heat Mass Trans., Vol. 50, No. 11, pp. 1627-1637, 2014.
- doi:10.1016/j.csite.2021.100856
 7. Renksizbulut, M. and Niazmand, H. "Laminar Flow and Heat Transfer in the Entrance
- Region of Trapezoidal Channels with Constant Wall Temperature". J. Heat Trans., Vol. 128, No. 1, pp. 63-74, 2006 doi:10.1016/j.ijthermalsci.2005.12.008.
- McHale, J. P. and Garimella, S. V. "Heat Transfer in Trapezoidal Microchannels of Various Aspect Ratios". Int. J.I Heat Mass Trans., Vol. 53, No. 3, pp. 365-375, 2010. doi:10.1016/j.ijheatmasstransfer.2009.09.020
- Saha, S. K., Agrawal, A., and Soni, Y. "Heat Transfer Characterization of Rhombic Microchannel for H1 and H2 Boundary Conditions". Int. J. Therm. Sci., Vol. 111, pp. 223-233, 2017. DOI: 10.1615/JEnhHeatTransf.2021038523
- Maia, C. R. M., Aparecido, J. B., and Milanez, L. "Heat Transfer in Laminar Flow of Non-Newtonian Fluids in Ducts of Elliptical Section". Int. J. Therm. Sci., Vol. 45, No. 11, pp. 1066-1072, 2006. doi:10.1016/j.ijthermalsci.2006.02.001
- Maia, C. R. M., Aparecido, J. B., and Milanez, L. F. "Thermally Developing Forced Convection of Non-Newtonian Fluids Inside Elliptical Ducts". Heat Trans. Eng., Vol. 25, No. 7, pp. 13-22, 2004. doi:10.2514/1.T6193
- 12. Birken, P. "Numerical Methods for the Unsteady Compressible Navier-Stokes Equations". Kassel University, 2013.





۴- نتیجهگیری

در مطالعه ارائه شده، از یک مدل ریاضی از پیش توسعه یافته و تأیید شده برای به دست آوردن یک فرمول Nu دقیق با محدوده وسيع موارد قابل ييشگويي براي جريانهاي آرام تراکم پذیر عبوری از ناحیه ورودی یک لوله داغ که لایههای مرزی هیدرودینامیکی و حرارتی درحالتوسعه هستند، استفاده شد. برای این منظور از روش طراحی آزمایشی و روش بهینهسازی استفاده شد، سپس فرمول به دست آمده با استفاده از مجموعهای از دادههای آزمایشگاهی تأیید شد. بنابراین، فرمول ارائه شده برای عدد ناسلت محلی پیش بینی قابل قبولی برای جریان آرام سیالات تراکمپذیر در داخل ناحیه توسعه هيدروديناميكي وحرارتي درون يك لوله با شار حرارتی ثابت یا دمای ثابت دیوار، با هر زاویه با افق، دارد. نوآوری این مطالعه در تعیین فرمول پیشبینی کننده عدد ناسلت با استفاده از ترکیبی از دینامیک سیالات محاسباتی و الگوریتمهای بهینهساز میباشد. علاوه بر این، در این مطالعه مقادير ناسلت محلى بهصورت كاملاً حساس به تغييرات یارامترهای مؤثر در ناحیه توسعه سیال در ورودی لوله داغ به دست آمده است. در ادامه مسیر این مطالعه می توان با استفاده از مفهوم و روش ارائه شده در این مطالعه به محاسبه سایر اعداد بدون بعد مهم در زمینههای مختلف انتقال حرارت و جرم در مسائل گوناگون سیالاتی پرداخت.

- Hausen,H. "Darstellungdes Warmeuberganges in Rohrendurchverallgemeinerte. Potenzbeziehungen".Z.VDIBeih Verfahrenstech, Vol. 4, No. 91, pp. 91-98, 1943.doi: 10.22059/jcamech.2018.255831.263
- Metais, B. and Eckert, V. "Forced, Mixed, and Free Convection Regimes". J. Heat Trans., Vol. 86, pp. 295-296, 1964. doi:10.1016/S0017-9310(97)00026-4
- 19. Mills, A. F. "Heat Transfer". Prentice Hall, 1999.
- 20. Oliver, D."Heat Transfer Due to Combined Free and Forced Convection in a Horizontal and Isothermal Tube". ASME J. Heat Trans., Vol. 93, pp. 380–384, 1972.
- 21. Sieder, E. N. and Tate, G. E. "Heat Transfer and Pressure Drop of Liquids in Tubes". Ind. Eng. Chem., Vol. 28, No. 12, pp. 1429-1435, 1936. doi:10.1021/ie50324a027

- Launder, B. E., Reece, G. J., and Rodi, W. "Progress in the Development of a Reynolds-Stress Turbulence Closure". J. Fluid Mech., Vol. 68, No. 3, pp. 537-566, 1975. doi:10.1017/S0022112075001814
- Wilcox, D. C. "Turbulence modeling for CFD"., Vol. 2, DCW industries La Canada, CA, 1998.
- Abolpour, B., Afsahi, M. M., Yaghobi, M., Soltani Goharrizi, A., and Azizkarimi, M. "Interaction of Heat Transfer and Gas Flow in a Vertical Hot Tube". Heat Mass Trans., Vol. 53, No. 7, pp. 2409-2417, 2017.
- Abolpour, B. and Shamsoddini, R., "A Predictive Formula for the Nusselt Number of Compressible Laminar Fluid Flow Passing the Thermal Developing Zone of a Hot Tube". Heat Trans. Asian Res., Vol. 48, No. 4, pp. 1529-1543, 2019.

٩