

روشی جدید برای اعمال شرط مرزی فشار بر مرازهای منحنی شکل در روش شبکه‌ی بولتزمن

مهدي رحmani گورناني^{*} (دانشجوی دکتری)

محمد اشوقي‌زاده (استادیار)

دانشکده‌ی هندسي مکانيك، دانشگاه صنعتي اصفهان

در اين مطالعه روشی جدید برای پياده‌سازی شرط مرزی فشار روی مرازهای منحنی در روش شبکه‌ی بولتزمن پيشنهاد شده است. در اين روش که مبتنی بر برونيابی و اصل برهم‌نهی^۱ است، تابع توزيع روی نقطه‌ی مرزی به دو قسمت تعادلی و غيرتعادلی تقسيم شده است: قسمت تعادلی به‌کمک چگالی مشخص مرزی و برونيابی سرعت از نقاط مجاور، و قسمت غيرتعادلی نيز با استفاده از شرط کمانش محاسبه می‌شود. سپس مقادير مجهول تابع توزيع در نقاط مجاور مرز، به‌کمک ميان‌بابی محاسبه و طوري اصلاح می‌شود که فشار (چگالی) مورد نظر روی مرز اعمال شود. نتائج عددی به دست آمده نشان می‌دهد که روش مذکور از مرتبه دوم دقت است. مثال‌های حل شده برای حالت دو بعدی طرح شده است، اما از اين روش به راحتی می‌توان برای مسائل سه بعدی نيز بهره‌مند شد.

m Rahmani56@me.iut.ac.ir
mahmud@cc.iut.ac.ir

وازگان کلیدی: روش شبکه‌ی بولتزمن، شرط مرزی فشار، برونيابی، تابع توزيع تعادلی، تابع توزيع غيرتعادلی.

۱. مقدمه

فشار، معادل مشخص بودن چگالی است. در کارهای اولیه، در این‌گونه موارد مقدار تابع توزيع برابر تابع توزيع تعادلی محاسبه شده از سرعت و چگالی (فشار) مرزی قرار داده می‌شد. از آنجاکه اين روش خطای زيادي دارد، پيشنهاد شد که جمله‌ی به عنوان ترم غيرتعادلی به مقادير تعادلی اضافه شود.^[۱] در مطالعات بعدی از روش‌هاي ديجري برای شبکه‌سازی‌هاي استفاده شد.^[۱۳, ۱۴] و نيز يكی از متداول‌ترین روش‌ها برای اين منظور ارائه شد.^[۱۵] در اين روش که مبتنی بر کمانش قسمت غیرتعادلی است، تنها يكی از مقادير سرعت يا چگالی در روی مرز باید مشخص باشد. تمام اين روش‌ها برای حالتی است که مرز روی نقاط شبکه مستقر باشد.

در ادامه، روشی برای اعمال شرط مرزی ورودی در حالتی که مرز روی نقاط شبکه نیست، با معلوم بودن سرعت و چگالی مرزی ارائه شد که بر بابه‌ی ميان‌بابی و ترکیب جملات تعادلی و غيرتعادلی تابع توزيع استوار است.^[۱۶] با بررسی پنج روش متداول اعمال شرط مرزی سرعت در حل عددی معادلات ناويـرـ استوکس با استفاده از روش شبکه‌ی بولتزمن،^[۱۷] پايداري اين روش‌ها با هم مقاييسه شده است. همچنين روشی برای اعمال شرط مرزی فشار ارائه شده است^[۱۸] که در آن، فشار متوسط بر مرز اعمال می‌شود و به عبارتی نمي‌توان اين شرط مرزی را به عنوان شرط مرزی ديريشله دسته‌بندی کرد.^[۱۹] همچنان روشی برای اعمال شرط مرزی فشار در خروجيـ — برای جريان لوله — ارائه شد که در آن نيز فشار متوسط بر مرز اعمال می‌شود. اين روش داراي دقت مرتبه ۲ سرعت و دقت مرتبه ۱ از آن فشار است.^[۲۰] اخيراً روشی جدید برای اعمال شرط مرزی کمانش مرازهای پيچيده ارائه

در دهه‌های اخیر «شبکه‌ی بولتزمن» به عنوان روشی قادرمند در زمینه‌ی ديناميک سيالات محاسباتي مطرح شده و موفقیت خوبی در مدل‌كردن پدیده‌های فيزيکي جريان كسب کرده است.^[۲۱] در اين روش مانند سائر روش‌های عددی، شرایط مرزی دقت و پايداري روش را تحت تأثير قرار می‌دهند. متداول‌ترین شرط مرزی که در روش شبکه‌ی بولتزمن مورد استفاده قرار می‌گيرد و اين روش را برای شبکه‌سازی جريان در هندسه‌های پيچيده مناسب می‌سازد، «کمانش» است. گرچه شكل اولیه در اين شرط داراي دقت مرتبه اول است،^[۲۲] راهکارهای متعددی برای افزایش دقت شرط مرزی عدم لغزش ارائه شده است.^[۵-۲۳]

پس از آن که نخستین شرط مرزی از مرتبه دوم دقت برای دیواره‌های منحنی ارائه شد،^[۲۴] پايداري اين روش در ادامه بهبود داده شد.^[۲۵] محققین براساس ميان‌بابی و بالاتر مومتومن روی مرز روشی ارائه کردند^[۲۶] که در آن برخلاف روش پيشين^[۲۷] از يك رابطه برای ميان‌بابی استفاده شده است. از ديجر روش‌های ارائه شده برای مرزهای منحنی می‌توان به روش گو اشاره کرد که براساس برونيابی و در نظر گرفتن ترم غيرتعادلی انجام می‌شود.^[۲۸]

شرایط مرزی سرعت و فشار از ديجر شرایط مرزی اند که در شبکه‌سازی فرایندهای فيزيکي مورد استفاده قرار می‌گيرند. در روش شبکه‌ی بولتزمن روش‌های مختلفی برای استفاده از اين شرایط مرزی ارائه شده است. البته در اين روش مشخص بودن

* نويسنده مسئول
تاریخ: دریافت ۱۶/۸/۱۳۹۱، اصلاحیه ۹/۱۰، پذیرش ۲۱/۱۰/۱۳۹۲.

بردارهای سرعت و تابع توزیع تعادلی چنین تعریف می‌شود:

$$\mathbf{e}_\alpha =$$

$$\begin{cases} (\mathbf{0}, \mathbf{0}) & \alpha = \mathbf{0} \\ c(\cos((\alpha - 1)\pi/4), \sin((\alpha - 1)\pi/4)) & \alpha = 1, 3, 5, 7 \\ \sqrt{2}c(\cos((\alpha - 1)\pi/4), \sin((\alpha - 1)\pi/4)) & \alpha = 2, 4, 6, 8 \end{cases} \quad (4)$$

$$f_\alpha^{eq}(\mathbf{x}, t) = \rho \cdot w_\alpha \left[1 + \frac{3}{c_s^r} \mathbf{e}_\alpha \cdot \mathbf{u} + \frac{9}{2c_s^r} (\mathbf{e}_\alpha \cdot \mathbf{u})^2 - \frac{3}{2c_s^r} \mathbf{u} \cdot \mathbf{u} \right] \quad (5)$$

ضرایب وزنی w_α برای این حالت عبارتند از:

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

همچنین کمیت‌های ماکروسکوپی سیال در رابطه‌ی ۵ نیز با استفاده از تابع توزیع محاسبه می‌شود:

$$\rho = \sum_{\alpha} f_{\alpha} = \sum_{\alpha} f_{\alpha}^{eq} \quad \rho \mathbf{u} = \sum_{\alpha} \mathbf{e}_{\alpha} f_{\alpha} = \sum_{\alpha} \mathbf{e}_{\alpha} f_{\alpha}^{eq} \quad (7)$$

سرعت صوت در این مدل برابر است با $c_s = c/\sqrt{3}$ که در آن $c = \delta x/\delta t$ همچنین معادله‌ی حالت گاز ایده‌آل به صورت $p = \rho c_s^2$ نوشته می‌شود.

رابطه‌ی ۳ طی دو مرحله‌ی برخورد و پخش حل می‌شود. در مرحله‌ی برخورد (رابطه‌ی ۸)، تابع توزیع پس از برخورد، به‌کمک تابع توزیع و تابع توزیع تعادلی به صورت محلی محاسبه شده و سپس این مقنار در مرحله‌ی پخش (رابطه‌ی ۹)، به نقاط مجاور و در راستای بردار سرعت گسسته شده، منتقل می‌شود.

$$\tilde{f}_{\alpha}(\mathbf{x}, t + \delta t) = f_{\alpha}(\mathbf{x}, t) - \frac{1}{\tau} [f_{\alpha}(\mathbf{x}, t) - f_{\alpha}^{eq}(\mathbf{x}, t)] \quad (8)$$

$$f_{\alpha}(\mathbf{x} + \mathbf{e}_{\alpha} \delta t, t + \delta t) = \tilde{f}_{\alpha}(\mathbf{x}, t + \delta t) \quad (9)$$

با استفاده از سطح چاپمن - انسکوک ^۷، به صورت ریاضی می‌توان نشان داد که در صورت کوچک بودن عدد ماخ، این مدل، معادلات ناویر - استوکس را ارضاء می‌کند. در این حالت، گران روی مطابق رابطه‌ی ۱۰ با زمان آرامش مرتبط می‌شود:

$$v = (\tau - 1/2)c_s^r \delta t \quad (10)$$

در بررسی حاضر از یک مدل تراکم ناپذیر ^{۲۴} استفاده شده که در آن روابط ۵ و ۷ چنین تغییر می‌کنند:

$$f_{\alpha}^{eq}(\mathbf{x}, t) = w_\alpha \left[\rho + \rho_0 \left(\frac{\mathbf{e}_\alpha \cdot \mathbf{u}}{c_s^r} + \frac{(\mathbf{e}_\alpha \cdot \mathbf{u})^2}{2c_s^r} - \frac{\mathbf{u} \cdot \mathbf{u}}{2c_s^r} \right) \right] \quad (11)$$

$$\rho = \sum_{\alpha} f_{\alpha} = \sum_{\alpha} f_{\alpha}^{eq} \quad \rho \cdot \mathbf{u} = \sum_{\alpha} \mathbf{e}_{\alpha} f_{\alpha} = \sum_{\alpha} \mathbf{e}_{\alpha} f_{\alpha}^{eq} \quad (12)$$

۳. شرایط مرزی

شرایط مرزی در تمامی روش‌های عددی از اهمیت ویژه‌ی برخوردارند. از طرفی چون متغیرهای اصلی در روش شبکه‌ی بولتزمن، تابع توزیع سرعت ذرات (f_i)

شده، که در مقایسه با روش‌های قبلی از الگوریتم ساده‌تری برخوردار است و لذا برای مسائلی که سطح مشترک سیال و جامد در آنها زیاد است، مانند جریان در محیط‌های مخلخل، مناسب است. ^[۱۹]

محققین با بررسی چگونگی پیاده‌سازی روش شبکه‌ی بولتزمن روی پردازنده‌های گرافیکی، راهکارهایی برای افزایش دقت و راندمان جریان‌هایی با مرزهای منحنی شکل ارائه کرده‌اند. ^[۲۰]

در این مقاله روشی برای اعمال شرط مرزی دیریشله ^۲ فشار روی سطوح منحنی ارائه شده که اساساً بر بروز نابی و اصل برهمنهی استوار است. برای این منظور، تابع توزیع تعادلی روی نقطه‌ی مرزی به دو قسمت تعادلی و غیر تعادلی تقسیم شده است؛ قسمت تعادلی به‌کمک چگالی مشخص مرزی و بروز نابی سرعت از نقاط مجاور و قسمت غیر تعادلی نیز با استفاده از شرط کمانش محاسبه می‌شود. سپس مقداری مجهول تابع توزیع در نقاط مجاور مرز، به‌کمک میان‌نابی محاسبه و طوری اصلاح می‌شود که فشار (چگالی) مورد نظر روی مرز اعمال شود. بررسی رفتار خطای مسائل حل شده نشان می‌دهد که روش مذکور از مرتبه‌ی دوم دقت است. روند ارائه مطالب در این مقاله به این صورت است که ابتدا روش شبکه‌ی بولتزمن به اختصار توضیح داده می‌شود، و پس از بیان کامل شرط مرزی ارائه شده، در انتهای مثال‌های حل شده بررسی می‌شود.

۲. روش شبکه‌ی بولتزمن

در این روش معادله‌ی نظریه‌ی جنبشی برای تابع توزیع سرعت ذرات حل شده و متغیرهای ماکروسکوپی جریان مانند سرعت و فشار به‌کمک این تابع توزیع به دست می‌آید. یکی از مدل‌های متدالوی برای بررسی نظریه‌ی جنبشی، مدل (BGK) ^۳ است که در آن عملگر برخورد معادله‌ی بولتزمن به‌کمک یک زمان آرامش ^۴ محاسبه و چنین بیان می‌شود: ^[۲۱]

$$\frac{\partial f}{\partial t} + \xi \cdot \nabla f = -\frac{1}{\lambda} (f - f^{eq}) \quad (1)$$

که در آن، ξ بردار سرعت ذره، λ زمان آرامش، f تابع توزیع سرعت و f^{eq} تابع توزیع تعادلی است. این معادله در یک فضای سرعت مشکل از مجموعه‌ی محدودی از سرعت‌ها، $\{\mathbf{e}_\alpha\}$ ، به صورت رابطه‌ی ۲ بازنویسی می‌شود:

$$\frac{\partial f_\alpha}{\partial t} + \mathbf{e}_\alpha \cdot \nabla f_\alpha = -\frac{1}{\lambda} (f_\alpha - f_\alpha^{eq}) \quad (2)$$

که در آن، $(t, \mathbf{x}, \mathbf{e}_\alpha) \equiv f(\mathbf{x}, \mathbf{e}_\alpha, t)$ بیان‌گر تابع توزیع متناظر با α مین جهت سرعت است. برای حل عددی معادله‌ی فوق، آن را به صورت رابطه‌ی ۳ در یک شبکه‌ی منظم گسسته می‌کنند:

$$f_\alpha(\mathbf{x} + \mathbf{e}_\alpha \delta t, t + \delta t) - f_\alpha(\mathbf{x}, t) = -\frac{1}{\tau} [f_\alpha(\mathbf{x}, t) - f_\alpha^{eq}(\mathbf{x}, t)] \quad (3)$$

که در آن $\tau = \lambda/\delta t$ و δt به ترتیب بیان‌گر زمان آرامش بی بعد (برای اختصار زمان آرامش گفته می‌شود)، بردار موقعیت، زمان و گام زمانی هستند. برای مسائل دو بعدی معمولاً از مدل D2Q9 در حل معادله‌ی ۳ استفاده می‌شود. در این مدل

که مقدار $f_\alpha(\mathbf{x}_{ff})$ بعد از مرحله‌ی جاری شدن مشخص است در صورت تعیین $f_\alpha(\mathbf{x}_b)$ می‌توان از رابطه‌ی ۱۳ برای تعیین $f_\alpha(\mathbf{x}_f)$ استفاده کرد:

$$f_\alpha(\mathbf{x}_f) = \frac{f_\alpha(\mathbf{x}_b) + \Delta f_\alpha(\mathbf{x}_{ff})}{1 + \Delta} \quad (13)$$

در نقطه‌ی \mathbf{x}_b بر روی مرز مورد نظر، چگالی مشخص است $\rho_b = \rho(\mathbf{x}_b)$ و سرعت تقریبی را نیز می‌توان چنین محاسبه کرد:

$$\bar{\mathbf{u}}_b = (1 + \Delta)\mathbf{u}_f - \Delta\mathbf{u}_{ff} \quad (14)$$

$$\mathbf{u}_f = \mathbf{u}(\mathbf{x}_f), \quad \mathbf{u}_{ff} = \mathbf{u}(\mathbf{x}_{ff})$$

بنابراین با استفاده از رابطه‌ی ۱۱ داریم:

$$\bar{f}_\alpha^{eq}(\mathbf{x}_b) = w_\alpha \left[\rho_b + \rho_s \left(\frac{\mathbf{e}_\alpha \cdot \bar{\mathbf{u}}_b}{c_s^r} + \frac{(\mathbf{e}_\alpha \cdot \bar{\mathbf{u}}_b)^2}{2c_s^r} - \frac{\bar{\mathbf{u}}_b \cdot \bar{\mathbf{u}}_b}{2c_s^r} \right) \right] \quad (15)$$

$$\text{با توجه به این که } \mathbf{e}_\alpha = -\mathbf{e}_{\bar{\alpha}} = -\mathbf{e}_\alpha \text{ و } w_\alpha = w_{\bar{\alpha}} = w_\alpha \text{ می‌شود}$$

$f_{\bar{\alpha}}^{eq}(\mathbf{x}_b) = \bar{f}_\alpha^{eq}(\mathbf{x}_b) - 2\rho_s w_\alpha \left(\frac{\mathbf{e}_\alpha \cdot \bar{\mathbf{u}}_b}{c_s^r} \right) \quad (16)$

از طرفی با توجه به این که مقدار $f_{\bar{\alpha}}$ در نقاط \mathbf{x}_f و \mathbf{x}_w بعد از مرحله‌ی جاری شدن معلوم است، می‌توان مقدار این کمیت را در روی مرز و با استفاده از میان‌بابی محاسبه کرد:

$$f_{\bar{\alpha}}(\mathbf{x}_b) = \frac{f_{\bar{\alpha}}(\mathbf{x}_w) + (1 - \Delta)f_{\bar{\alpha}}(\mathbf{x}_f)}{\Delta} \quad (17)$$

در نتیجه به کمک روابط ۱۶ و ۱۷ بخش غیرتعادلی $f_{\bar{\alpha}}(\mathbf{x}_b)$ به دست می‌آید. چنانچه مشابه روش Zou & He از روش کماش قسمت غیرتعادلی استفاده شود می‌توان بخش غیرتعادلی $f_\alpha(\mathbf{x}_b)$ را محاسبه کرد:^[۱۴]

$$f_{\bar{\alpha}}^{neq}(\mathbf{x}_b) = f_{\bar{\alpha}}(\mathbf{x}_b) - f_{\bar{\alpha}}^{eq}(\mathbf{x}_b) \quad (18)$$

$$f_\alpha^{neq}(\mathbf{x}_b) = f_{\bar{\alpha}}^{neq}(\mathbf{x}_b)$$

بنابراین مقدار $f_\alpha(\mathbf{x}_b) = f_\alpha^{eq}(\mathbf{x}_b) + f_{\bar{\alpha}}^{neq}(\mathbf{x}_b)$ مشخص می‌شود و با استفاده از رابطه‌ی ۱۳ می‌توان $f_\alpha(\mathbf{x}_f)$ را به دست آورد. به این ترتیب می‌توان مقادیر مجهول f_α را برای تمام نقاط مرزی به دست آورد. ولی برخلاف آنچه تصور می‌شود با محاسبه‌ی مقادیر مجهول به روش فوق، مقدار چگالی حاصل روی مرز با چگالی مورد نظر اختلاف دارد. برای برطرف کردن این مشکل چنین عمل می‌شود:

بعد از تعیین تمامی مقادیر مجهول f_α در نقطه‌ی \mathbf{x}_f ، مقدار چگالی این نقطه به کمک میان‌بابی از چگالی مرزی و چگالی جدید نقاط مجاور (\mathbf{x}_{ff}) تعیین می‌شود. سپس مقادیر مجهول محاسبه شده، با توجه به ضرباب وزنی (w_α) با استفاده از رابطه ۱۹ اصلاح می‌شوند:

$$f_\alpha(\mathbf{x}_f) = f_\alpha(\mathbf{x}_f) - \frac{w_\alpha}{\sum_{\alpha \in I} w_\alpha} \delta \rho \quad (19)$$

$I = \{\alpha | (\mathbf{x}_f - \mathbf{e}_\alpha) \text{ is not a fluid node}\}$

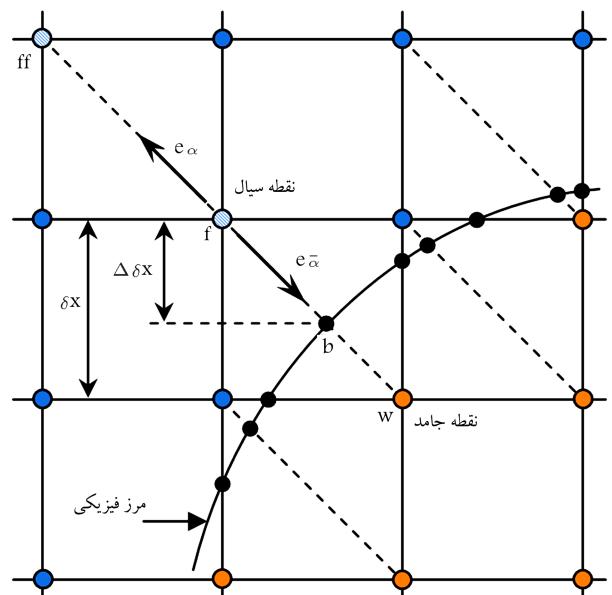
که در آن:

$$\delta \rho = \sum_\alpha f_\alpha(\mathbf{x}_f) - \rho_{f,int}, \quad \rho_{f,int} = \frac{\rho_b + \Delta \sum_\alpha f_\alpha(\mathbf{x}_{ff})}{1 + \Delta} \quad (20)$$

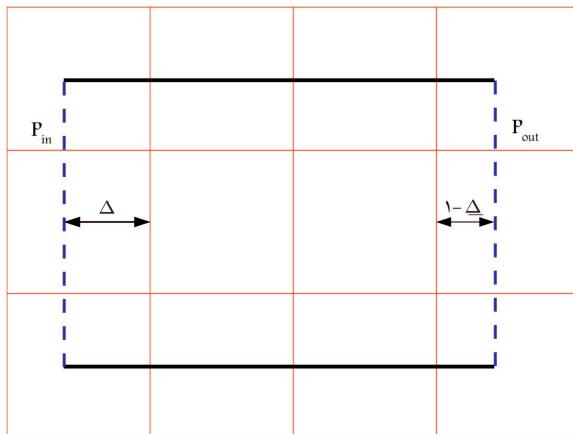
هستند — نه متغیرهای فیزیکی جریان مانند سرعت و فشار — اعمال شرایط مرزی در این روش، به دقت بیشتری نیاز دارد. به عبارتی در تعیین مقادیر مجهول تابع توزیع روی مرزها باید چنان عمل شود که علاوه بر حصول مقادیر فیزیکی مورد نظر در روی مرز معادلات ناوبر — استوکس نیز ارضاء شوند.^[۱۵]

چنان که می‌دانیم در روش شبکه‌ی بولتزمن بعد از مرحله‌ی جاری شدن، مقادیر f_α در اولین نقاط سیال که در مجاورت مرز قرار دارند و جهت آنها به طرف داخل دامنه‌ی حل است، مجهول بوده و بدینکم شرایط مرزی باید تعیین شوند. اعمال شرایط مرزی برای مرزهای منحنی — نسبت به سایر مرزها — از پیچیدگی بیشتری برخوردار است چرا که علاوه بر متغیر بودن فاصله‌ی نقاط سیال از مرز تعداد و جهت تابع توزیع مجهول برای نقاط مختلف نیز با یکدیگر فرق می‌کنند. در روش شبکه‌ی بولتزمن برای این گونه مرزها معمولاً از روش‌های مبتنی بر درون‌بابی یا برون‌بابی استفاده می‌شود.^[۱۶-۱۷] روش ارائه شده در این مقاله نیز ترکیبی از این روش‌ها و روش برهم‌نهی است. از آنجا که روش شبکه‌ی بولتزمن یک روش تفاضل محدود برای معادله‌ی بولتزمن روی یک شبکه‌ی گسسته است، استفاده از روش‌های میان‌بابی یا برون‌بابی برای محاسبه‌ی متغیرها منطقی است.^[۱۸]

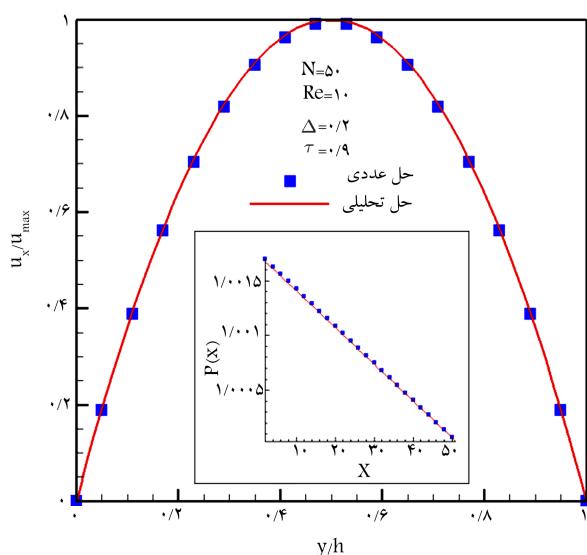
مرز منحنی نشان داده شده در شکل ۱ را در نظر بگیرید. نقطه‌ی شبکه در سمت سیال مرز با \mathbf{x}_f و نقطه‌ی سیال که در طرف دیگر مرز قرار دارد با \mathbf{x}_w نشان داده شده است. خط ارتباطی این دو نقطه مرز را در نقطه‌ی \mathbf{x}_b قطع می‌کند. به عبارتی نقاط پر مشخص شده روی مرز نقاط تقاطع مرز و جهت‌های شبکه هستند. کسری از پاره خط ارتباطی که در ناحیه‌ی سیال قرار دارد برابر است با $\frac{|\mathbf{x}_f - \mathbf{x}_b|}{|\mathbf{x}_f - \mathbf{x}_w|}$. با توجه به مطالب فوق، مقدار $f_\alpha(\mathbf{x}_f, t + \delta t)$ مجهول است که باید با توجه به شرط ارتباطی مشخص شود. هدف از این کار، اعمال فشار مشخص p_b (چگالی مشخص $= 3\rho_b$) روی مرز منحنی شکل است. با توجه به بسط چاپن — انسکوک، مقدار $f_\alpha(\mathbf{x}_f)$ را می‌توان به دو قسمت تعادلی و غیرتعادلی تقسیم کرد: $f_\alpha^{eq}(\mathbf{x}_f) + f_\alpha^{neq}(\mathbf{x}_f)$ که $f_\alpha^{eq}(\mathbf{x}_f) = f_\alpha^{eq}(\mathbf{x}_f) + f_{\bar{\alpha}}^{neq}(\mathbf{x}_f)$ به ترتیب تابع توزیع تعادلی و غیرتعادلی هستند. به عبارتی در هر نقطه می‌توان با تعیین تابع توزیع تعادلی و غیرتعادلی در جهت α ، مقدار f_α در آن نقطه را به دست آورد. از آنجا



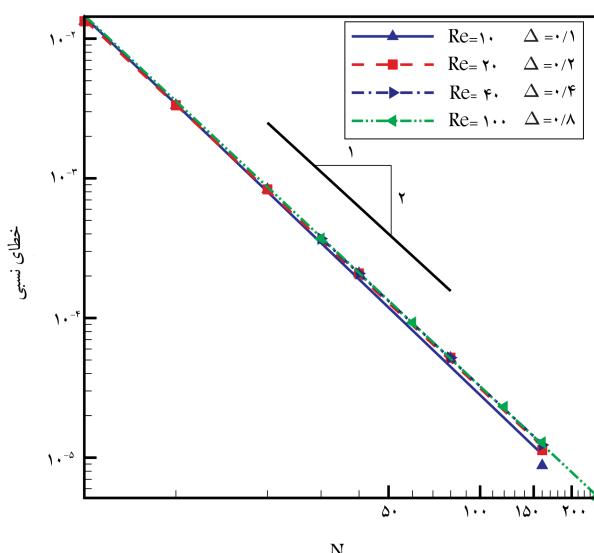
شکل ۱. تصویر دوبعدی شبکه‌ی مربعی و مرز منحنی.



شکل ۲. کanal دو بعدی و محل استقرار مرزاکه در شبکه.



شکل ۳. پروفیل سرعت و فشار حاصل از شبیه‌سازی در مقایسه با حل تحلیلی.



شکل ۴. تغییرات خطای نسبی بر حسب اندازه شبکه در حالت‌های مختلف.

با توجه به این که تمامی میان‌یابی‌های مورد استفاده از مرتبه دوم دقت‌اند:
 $(\delta^{\epsilon}) = O(\delta^{\epsilon})$ و نیز چگالی روی مرزاکه از شرایط مرزی مشخص است،
 بنابراین اختلاف بینتابع توزیع تعادل تقریبی و مقدار واقعی آن را می‌توان چنین
 تقریب زد:

$$f_{\alpha}^{\epsilon q}(\mathbf{x}_b) - \bar{f}_{\alpha}^{\epsilon q}(\mathbf{x}_b) = O(\delta^{\epsilon}) \quad (21)$$

همچنین برای محاسبه‌ی قسمت غیرتعادلی مشابه روش Zou & He -- که یک
 روش مرتبه‌ی دوم است -- عمل شده است. بنابراین انتظار می‌رود روش ارائه شده
 نیز از مرتبه‌ی دوم دقت باشد که نتایج عددی این مهم را تأیید می‌کند.

۴. مثال‌های عددی حل شده

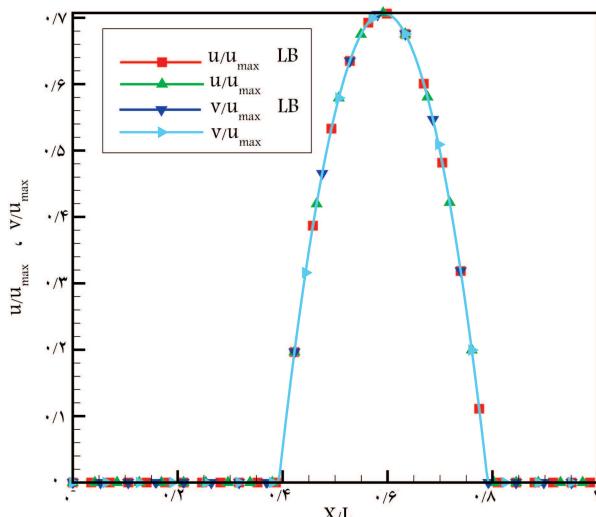
در بررسی خطای مثال‌های حل شده، با تغییر اندازه شبکه، پارامترهای شبیه‌سازی
 به‌گونه‌ی بی تغییر داده می‌شوند که عدد رینولدز جریان ثابت بماند. از سوی دیگر
 برای پیشگیری از اثرات تراکم‌پذیری روی دقت نتایج، اثرات این ترم نیز باید کاهش
 یابد.^{۱۶} خطای تراکم‌پذیری متناسب با مرتبه عدد ماخ بوده و بنابراین می‌توان
 آن را به صورت $O(u_{lb}^{\epsilon})$ تخمین زد. این خطای باید دست‌کم با سرعت خطای
 گسسته‌سازی ($Er_{\delta x} = O(L_{lb}^{-1}) = O(N^{-1})$) کاهش یابد. بنابراین با توجه به
 رابطه‌ی $Re = u_{lb} L_{lb} / \nu$ و رابطه‌ی 10 ، مقدار τ در هنگام تغییر اندازه شبکه باید
 ثابت نگه داشته شود.

در ابتدا جریان در یک کanal دو بعدی ($L \times h$) با شرط مرزی فشار در ورودی
 و خروجی مورد بررسی قرار گرفته است. در کanal مورد نظر، مرزاکه‌ای بالا و پایین در
 وسط نقاط شبکه قرار داشته و مرزاکه‌ای ورودی و خروجی نیز مطابق شکل ۲ در
 فاصله‌ی Δ از نقاط شبکه قرار دارد. جریان در این هندسه با یک افت فشار ثابت
 در طول کanal مشخص می‌شود. این افت فشار را می‌توان با استفاده از شرط مرزی
 فشار در ورودی و خروجی آن به دست آورد. حل تحلیلی برای این جریان با یک
 پروفیل سه‌موی به صورت رابطه‌ی ۲۲ مشخص می‌شود:

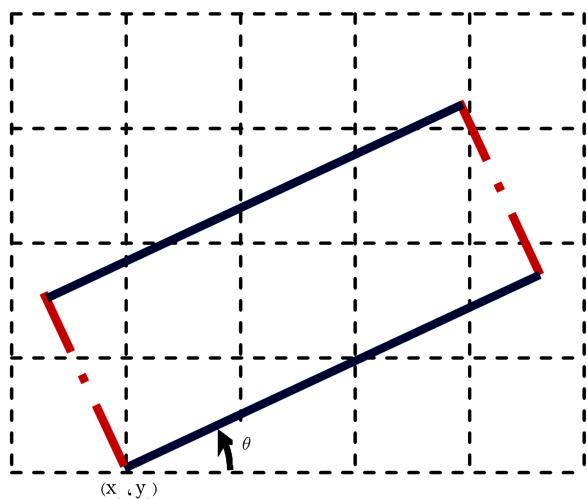
$$\begin{aligned} \mathbf{u}(x, y) &= \mathbf{u}(y) = 4u_{max}y(h-y)\hat{\mathbf{i}} \\ u_{max} &= \frac{(P_{out} - P_{in})}{\lambda\mu L}h \\ P(x) &= P_{in} + \frac{(P_{out} - P_{in})}{L}x \end{aligned} \quad (22)$$

که در آن u_{max} سرعت در مرکز کanal، μ گران روی سیال، P_{in} و P_{out} نیز فشار در
 ورودی و خروجی کanal است. عدد رینولدز نیز به صورت $Re = \frac{u_{max}h}{\nu}$ تعریف Re می‌شود.

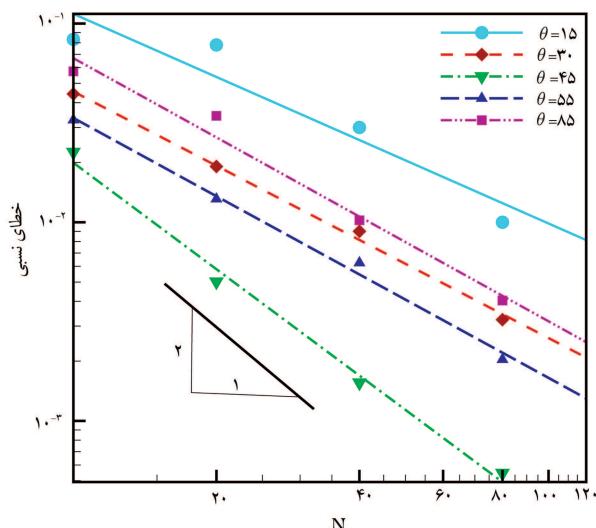
در شبیه‌سازی‌های انجام‌شده، کanal مربعی شکل ($L = h = N$) بوده، فشار
 خروجی $P_{out} = \rho_0 / 3$ و فشار ورودی با توجه به عدد رینولدز و اندازه شبکه،
 برابر $P_{in} = P_{out} + \lambda\rho_0 Re v^2 / N^2$ در نظر گرفته شده است. (با توجه به محل
 استقرار مرزاکه تعداد نقاط شبکه در هر جهت $N + 2$ است). پروفیل سرعت و
 فشار در شکل ۳ نشان داده شده است؛ چنان‌که مشاهده می‌شود نتایج به دست
 آمده کاملاً بر حل تحلیلی منطبق است. در شکل ۴ تغییرات نرم دوم خطای نسبی
 سرعت بر حسب اندازه شبکه در مقادیر مختلف Re و Δ رسم شده است. برای
 این منظور مقدار N (اندازه شبکه) از 5 تا 160 تغییر می‌کند. شبیه‌سازی نشان
 می‌دهد که روش اعمال شده از مرتبه‌ی دوم دقت است. مقدار خطای چنین محاسبه



شکل ۷. تغییرات مؤلفه‌های سرعت در مقایسه با حل تحلیلی.



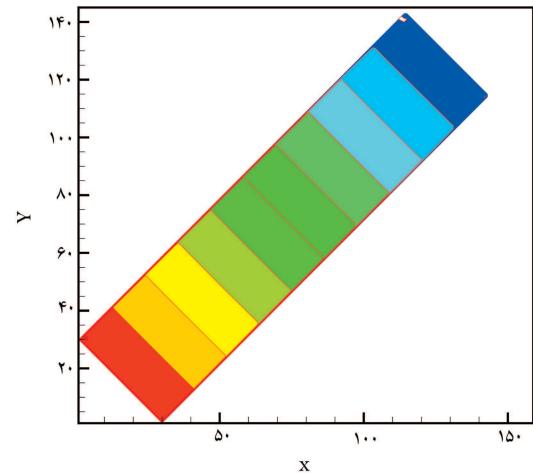
شکل ۵. نمای کلی از کanal کج شده و شبکه مورد استفاده.



شکل ۸. نمودار تغییرات خطاب برای کanal کج شده در زوایای مختلف.

برای نمونه کانتورهای فشار و چگونگی تغییرات مؤلفه‌های سرعت در مقایسه با حل تحلیلی در شکل‌های ۶ و ۷ برای زاویه 45° درجه نشان داده شده است. مشاهده می‌شود که در این حالت نیز تناسب از دقت بالای برخوردارند. پادآور می‌شود کانتورهای فشار، تنها برای نشان دادن تغییرات خطی فشار در راستای طول کanal نمایش داده شده است.

در شکل ۸ نمودار تغییرات خطاب بر حسب اندازه شبکه در زوایای مختلف رسم شده است. شبیب متفاوت نمودار در زوایای مختلف به خاطر خطای ناشی از برونویابی است. در زاویه 45° درجه جهت عمود بر مرز در راستای یکی از بردارهای سرعت شبکه است و لذا در این حالت دقت محاسبات بالاتر و شبیب نمودار به ۲- نزدیک‌تر است.



شکل ۶. کانتورهای فشار برای کanal کج شده با زاویه 45° .

شده است:

$$E_2 = \sqrt{\frac{1}{N^2} \sum_{k=1}^{N^2} \left\| \frac{\mathbf{u}(\mathbf{x}_k) - \mathbf{u}_{analytic}(\mathbf{x}_k)}{u_{max}} \right\|^2} \quad (23)$$

برای محک زدن شرط مرزی ارائه شده در شرایط سخت‌تر، جریان در یک کanal دو بعدی که خط مرکزی آن با افق زاویه θ تشکیل می‌دهد بررسی شده است (شکل ۵). حل تحلیلی این مسئله با استفاده از معادله ۲۴ انجام می‌شود:

$$\begin{aligned} u(x, y) &= 4\bar{y}(1 - \bar{y})u_{max} \cos(\theta) \\ v(x, y) &= 4\bar{y}(1 - \bar{y})u_{max} \sin(\theta) \\ P(x, y) &= P_{in} - \frac{(P_{in} - P_{out})}{L}\bar{x} \end{aligned} \quad (24)$$

که در آن:

$$\begin{aligned} \bar{y} &= [(y - y_*) \cos(\theta) - (x - x_*) \sin(\theta)] / h \\ \bar{x} &= (x - x_*) \cos(\theta) + (y - y_*) \sin(\theta) \end{aligned} \quad (25)$$

۵. نتیجه‌گیری

در این تحقیق روشی برای اعمال شرط مرزی فشار، بر روی مرزهای منحنی شکل، در روش شبکه‌ی بولتزمن ارائه شده است. این روش براساس اصل برهم‌نهی و برونویابی

در اعداد رینولدز مختلف و همچنین در زوایای مختلف انجام شده است. نتایج حاصل از این بررسی‌ها نشان می‌دهد که روش ارائه شده‌از دقت بالایی برخوردار است. در این تحقیق چگونگی اعمال این روش برای حالت دو بعدی بررسی شده است، ولی به راحتی می‌توان آن را به حالت سه بعدی تمییم داد. یکی از کاربردهای این روش، شبیه‌سازی فرایند جذب در بسترهای فشرده است که در تحقیقات بعدی ارائه می‌شود.

استوار است. برای بررسی دقت این روش، جربان ناشی از اختلاف فشار ورودی و خروجی، در یک کانال دو بعدی که حل تحلیلی آن موجود است، در دو حالت مورد بررسی قرار گرفته است. در حالت اول مزهای ورودی و خروجی کانال روی نقاط شبکه قرار ندارند و در حالت دوم که شبیه‌سازی عددی آن با استفاده از روش شبکه‌ی بولتزمن کاملاً پیچیده است و به راحتی قابل شبیه‌سازی نیست، کانال مورد نظر در داخل شبکه‌ی مورد استفاده به اندازه θ چرخانده شده است. شبیه‌سازی‌ها

پانوشت‌ها

1. super position
2. Dirichlet boundary condition
3. Bhatnagar-Groos-Krook
4. relaxation time
5. collision
6. streaming
7. Chapman-Enskog

(References) منابع

1. Chen, S. and Doolen, G. "Lattice Boltzmann method for fluid flows", *Annu. Rev. Fluid Mech.*, **30**, pp. 329-364 (1998).
2. Cornubert, R., d'Humières, D. and Levermore, D. "A Knudsen layer theory for lattice gases", *Physica D: Non-linear Phenomena*, **47**, pp. 241-259 (1991).
3. Noble, D.R., Chen, S., Georgiadis, J.G. and Buckius, R.O. "A consistent hydrodynamics boundary condition for the lattice Boltzmann method", *Phys. Fluids*, **7**(1), pp. 203-209 (1995).
4. Ziegler, D.P. "Boundary conditions for lattice Boltzmann simulations", *J. Stat. Phys.*, **71**, pp. 1171-1177 (1993).
5. Maier, R.S., Bernard, R.S. and Grunau, D.W. "Boundary conditions for the lattice Boltzmann method", *Phys. Fluids*, **8**(7), pp. 1788-1801 (1996).
6. Filippova, O. and Hanel, D. "Grid refinement for lattice-BGK models", *J. Comput. Phys.*, **147**, pp. 219-228 (1998).
7. Mei, R., Luo, L.-S. and Shyy, W. "An accurate curved boundary treatment in the lattice Boltzmann method", *J. Comput. Phys.*, **155**(2) pp. 307-330 (1999).
8. Mei, R., Shyy, W., Yu, D. and Luo, L.-S. "Lattice Boltzmann method for 3-D flows with curved Boundary", *J. Comput. Phys.*, **161**(2), pp. 680-699 (2000).
9. Yu, D., Mei, R., Luo, L.-S. and Shyy, W. "Viscous flow computations with the method of lattice Boltzmann equation", *Progress in Aerospace Sciences*, **39**, pp. 329-367 (2003).
10. Guo, Z. and Zheng, C. "An extrapolation method for boundary conditions in lattice Boltzmann method", *Physics of Fluids*, **14**(6), pp. 2007-2010 (2002).
11. Skordos, P.A. "Initial and boundary conditions for the lattice Boltzmann method", *Phys. Rev. E*, **48**, pp. 4823-4842 (1992).
12. Inamuro, T., Yoshino, M. and Ogino, F. "A non-slip boundary condition for lattice Boltzmann simulations", *Phys. Fluids*, **7**, pp. 2928-2943 (1996).
13. Chen, S., Martinez, D. and Mei, R. "On boundary conditions in lattice Boltzmann method", *Phys. Fluids*, **8**, pp. 2527-2536 (1996).
14. Zou, Q. and He, X. "On pressure and velocity boundary conditions for the lattice Boltzmann BGK model", *Phys. Fluids*, **9**, pp. 1591-1598 (1997).
15. Yu, D. "Viscous flow computations with the lattice Boltzmann equation method", Ph.D. Dissertation, University of Florida (2002).
16. Latt, J. and Chopard, B. "Straight velocity boundaries in the lattice Boltzmann method", *Physical Review E*, **77**, pp. 1-29 (2008).
17. Junk, M. and Yang, Z. "Pressure boundary condition for the lattice Boltzmann method", *Computers and Mathematics with Applications*, **58**, pp. 922-929 (2009).
18. Yang, Z. "Pressure condition for the lattice Boltzmann methods on domains with curved boundaries", *Computers and Mathematics with Applications*, **59**, pp. 2168-2177 (2010).
19. Yin, X. and Zhang, J. "An improved bounce-back scheme for complex boundary conditions in lattice Boltzmann method", *Journal of Computational Physics*, **231**(11), pp. 4295-4303 (2012).
20. Zhou, H., Mo, G., Wu, F., Zhao, J. and Rui, M. "GPU implementation of lattice Boltzmann method for flows with curved boundaries", *Computer Methods in Applied Mechanics and Engineering*, **225-228**, pp. 65-73 (2012).
21. Succi, S., *The Lattice Boltzmann Equation for Fluid Dynamics and Beyond*, Oxford University Press Inc., New York, 1st. edition (2001).
22. Sukop, M.C. and Thorne, D.T., *Lattice Boltzmann Modeling An Introduction for Geoscientists and Engineers*, Springer, Verlag Berlin Heidelberg (2007).
23. Wolf-Gradrow, D.A., *Lattice-Gas Cellular Automata and Lattice Boltzmann Models*, An Introduction, Springer, New York (2000).
24. Guo, Z., Shi, B. and Wangy, N. "Lattice BGK model for incompressible navier-stokes equation", *Journal of Computational Physics*, **165**, pp. 288-306 (2000).