

دانشگاه صنعتی امیرکبیر (پلی تکنیک تهران) دانشکده مهندسی انرژی و فیزیک

> پروژه پایانی درس CFD مسئله wedege:۱

نگارش محمد رضا واعظی

استاد راهنما دکتر حمید نادران

14./0/1

صفحه

فهرست مطالب

Υ	معدمه	١
۲	١-١ تعريف مسئله	
	۱-۲ معادلات حاکم و شرایط مرزی	
	١-٢-١ شرايط مرزي	
٣	۳-۱ مدلهای کمکی و شرایط مرزی(تفکیک شارRoe)	
٣	حل عددی	۲
	۱-۲	
	۱-۲-۲ تفکیک ابعادی (Dimensional Splitting)	
	۲-۲-۲ راگه-کوتا (Runge-Kutta):	
	۳-۲-۲ بازسازی WENO	
	۴-۲-۲ حلگر ریمان Reo در مرز هر سلول	
	۳-۲ گسسته سازی معادلات و شرایط مرزی	
	۲-۳-۲ گسسته سازی معادلات	
	ری ۲-۳-۲ گسسته سازی شرایط مرزی	
	پارامترهای حل و دامنه	٣
٨	آناليز خطا	۴
	۰۰۰ تحلیل استقلال از شبکه محاسباتی	
	ین ر	
	۲-۱-۴ استقال محاسبات نسبت به گام زمان	
n	صحت سنجى نتايج با نتايج مقالات	۵
17	آشکارسازی جریان	۶
	\ \(\Delta = \lambda = \lambda \cdot \text{Y=M} \text{V=M} \text{V=M} \text{V=M} \qquad \qquad \qq \qquad \q	
	٣Δ=alfa-١.٢=M	
	\Δ=alfa-\.Δ=M	
	تحلیل حساسیت پاسخ به پارامترهای روش عددی	٧
	و حيان عند سيد پر سيم ۽ پر سيم ڪي درسي ۽	٠
***	سخن بابانی درباره جل و کدها (Github)	

و مراجع	منابع و
---------	---------

۱ مقدمه

۱-۱ تعریف مسئله

برای حل جریان سیال تراکم پذیر غیر ویسکوز از روی یک گوه با زاویه گوه برابر ، دامنه نشان داده شده در شکل سمت راست در نظر گرفته میشود. شرایط مرزی مناسب را برای این دامنه تعریف کنید و با استفاده از یکی از روشهای زیر مساله را حل کنید. عدد ماخ جریان آزاد برابر ۱.۲ و ۲.۵ و نیمزاویه گوه برابر با ۱۵ و ۳۵ درجه است.

۱-۲ معادلات حاکم و شرایط مرزی

معادلات ۱-۱ معادله پیوستگی و ۱-۲ معادله مومنتوم برای سیال تراکم پذیر ناویسکوز است. با فرض هم دما بودن از تغییر انرژی داخلی بر اثر دما صرف نظر شده است.

$$\frac{\partial \vec{q}}{\partial t} + \frac{\partial \vec{F}}{\partial x} + \frac{\partial \vec{G}}{\partial y} = 0$$

$$q = \begin{bmatrix} \rho \\ \rho u \\ \rho v \\ \rho e \end{bmatrix}, \quad F = \begin{bmatrix} \rho u \\ \rho u^2 + P \\ \rho u v \\ \rho u h \end{bmatrix}, \quad G = \begin{bmatrix} \rho v \\ \rho u v \\ \rho v^2 + P \\ \rho u h \end{bmatrix}$$
1-1 abslete

$$h = e + \frac{P}{\rho}, \quad P = \rho \times (\gamma - 1)(e + \frac{1}{2}u^2 + \frac{1}{2}v^2)$$

۱-۲-۱ شرایط مرزی

مرز های سیستم به ۳ نوع تقسیم بندی میشوند. نوع اول(معادله -1) مرز آزاد است -1 هریان از آن عبور میکند در این نوع مشخصات نقاط سایه ایی برابر نقاط بالادست آن ها است. نوع دوم(معادله -1) مرز ورودی این شرایط در این مرز در نقطه پایین دست (نقطه ایه ایی) ثابت و برابر مقدارمشخص است. نوع سوم(معادله -1) مرز باز تابی است؛ این مرز نوعی تنظیم میشود تا مقدار شار برای سرعت صفر شود به این صورت که فشار و انرژی داخلی در نقاط سایه ایی مشابه نقاط بالادست و سرعت خلاف جهت شار تنظیم میشود در این حالت شار در مرز صفر یا نزدیک آن بدست می آید.

میتوان این شرایط مرزی را مطابق معادلات ۱-۳ و ۱-۴ مشاهده کرد.

$$q = \begin{bmatrix}
ho \\
ho u \\
ho v \\
ho e \end{bmatrix}$$
 $Type1 \Rightarrow q = \begin{bmatrix}
ho \\
ho u \\
ho v \\
ho e \end{bmatrix}$ 1-۳ معادله ۱-۳ معادله

$$q = \begin{bmatrix}
ho \\
ho u \\
ho v \\
ho e \end{bmatrix}$$
 $Type3 \Rightarrow q = \begin{bmatrix}
ho \\ -
ho u \\ -
ho v \\
ho e \end{bmatrix}$ 1-۵ معادله ۱-۵

۱-۳ مدلهای کمکی و شرایط مرزی(تفکیک شارRoe)

روش تفکیک شار رو از لحاظ مفهوم از مقالات ([1] ، [7]و [7])و کتاب [7]

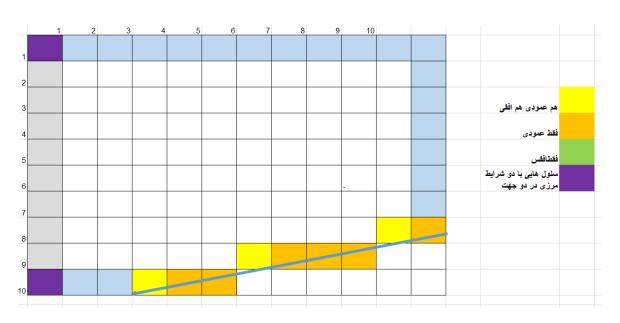
معادله ۶-۱

پ.ن: معادله از بخش ۵ مقاله [۲] برداشته شده است

۲ حل عددی

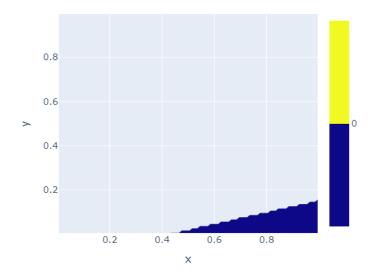
۱-۲ شبکه محاسباتی

با توجه به دامنه کارتزین غیر کارتزین (مربعی بودن تمام مرز ها) و حل با روش تفاصل مح دود، شبکه محاسباتی به صورت مربعی و بر اساس دستگاه مختصات کارتزین مطابق شکل ۱-۲تعریف شده است.



رسم توضیحی ۱-۲ این تصویر بیان گر نحوه تشکیل و تفکیک بعد در بخش غیر کارتزین است

شرایط مرزی برای مناطق آبی رنگ از نوع ۱ (بیان شده در ۱-۲-۱) -سطح آزاد و در مناطق خاکستری از نوع ۲-شرایط اولیه و در روی سطح گوِه از نوع ۳- دیوار و بازتابی تعریف شده است. دقت شود تفاوت رنگ های نارنجی زرد و سبز برای سلول هایی است که محدود کننده برای سطر یا ستون هستند. در شکل ۳-۱ بیان گر مش بندی حاصل از کد Julia است.



رسم توضیحی ۲-۲ مش بندی برای ۱۰۰*۱۰۰ و alfa=۱ که از کد بیرون آمده است.

۲-۲ روش عددی

برای تجزیه هر بخش از معادلات حاکم از روش حجم محدود در Reconstruction-Evlution استفاده شده این جا شرح داده شده است ما از روشی استفاده کرده ایم به آن هایی که از مقالات دیده استفاده شده این جا شرح داده شده است.

(Dimensional Splitting) تفکیک ابعادی ۱-۲-۲

این بخش بیان میکنیم که چه طور میتوان با تفکیک مسئله چند بعدی به گام های یک بعدی می توان به ساده سازی پرداخت فصل ۱۶.۱ کتاب [۵] مفصلا این بحث را توضیح داده شوده است.

۲-۲-۲ راگه-کوتا (Runge-Kutta):

ما برای تجزیه بخش زمانی معادله حاکم(معادله...) از این پیکره پندی تجزیه استفاده کرده ایم راگه-کوتا مرتبه سوم برای گسسته سازی عبارت زمانی در معادله گرما استفاده می کنیم .ما از همان طرح تفاوت مرکزی مرتبه دوم برای عبارت فضایی استفاده می کنیم .خطای برش این تقریب عددی معادله حرارتی مرکزی مرتبه دوم برای عبارت فضایی استفاده از مرحله زمانی t^{n+1} به t^{n+1} حرکت می کنیم .ادغام زمانی معادله حرارت با استفاده از طرح رانگ-کوتا مرتبه سوم در معادلات t^{n+1} تا t^{n+1} آورده شده است.[۶]

$$\frac{\partial u}{\partial t} = a$$

$$r_{-1}$$

$$u_i^{(1)} = u_i^{(n)} + \Delta t(A)$$

$$dJoleo$$

$$r_{-r}$$

$$u_i^{(2)} = \frac{3}{4} u_i^{(n)} + \frac{1}{4} u_i^{(1)} + \Delta t(A)$$

$$dJoleo$$

$$r_{-r}$$

$$u_i^{(3)} = \frac{1}{3} u_i^{(n)} + \frac{2}{3} u_i^{(1)} + \frac{2}{3} \Delta t(A)$$

$$dJoleo$$

$$r_{-r}$$

۲-۲-۳ بازسازی WENO

برای این باز سازی از مقاله [۲] و [۷] کمک گرفته شده است.

$$f_{i+1/2}^L = \omega_0^L \times (\frac{1}{3} f_{i-2} - \frac{1}{3} f_{i-1} + \frac{1}{3} f_i^-) + \omega_1^L \times (-\frac{1}{6} f_{i-1} + \frac{5}{6} f_i^- + \frac{1}{3} f_{i+1}^-) + \omega_2^L \times (\frac{1}{3} f_i^- + \frac{5}{6} f_{i+1} - \frac{1}{6} f_{i+2}^-)$$

$$f_{i-1/2}^R = \omega_0^R \times \left(-\frac{1}{6} f_{i-2} + \frac{5}{6} f_{i-1} + \frac{1}{3} f_i\right) + \omega_1^R \times \left(\frac{1}{3} f_{i-1} + \frac{5}{6} f_i\right) - \frac{1}{6} f_{i+1}\right) + \omega_2^L \times \left(\frac{11}{6} f_i\right) - \frac{7}{6} f_{i+1} + \frac{1}{3} f_{i+2}\right)$$

$$\omega_{\mathbf{k}}^{L}=rac{lpha_{k}}{lpha_{0}+lpha_{1}+lpha_{2}}$$
 , $lpha_{k}=rac{d_{\mathbf{k}}^{L}}{\left(eta_{k}+e
ight)^{2}}$, $k=0,\ 1,\ 2$

$$d_0^L = \frac{1}{10}, \quad d_1^L = \frac{3}{5}, \quad d_2^L = \frac{3}{10}$$

$$\omega_{\mathbf{k}}^{R} = \frac{\alpha_{\mathbf{k}}}{\alpha_{0} + \alpha_{1} + \alpha_{2}}$$
 , $\alpha_{\mathbf{k}} = \frac{d_{\mathbf{k}}^{R}}{\left(\beta_{\mathbf{k}} + e\right)^{2}}$, $k = 0, 1, 2$

$$d_0^R = \frac{3}{10}, \quad d_1^R = \frac{3}{5}, \quad d_2^R = \frac{1}{10}$$

$$\beta_0 = \frac{13}{12} \times (u_{i-2} - 2 \times u_{i-1} + u_i)^2 + \frac{1}{4} \times (u_{i-2} - 4 \times u_{i-1} + 3 \times u_i)^2$$

$$\beta_1 = \frac{13}{12} \times (u_{i-1} - 2 \times u_i + u_{i+1})^2 + \frac{1}{4} \times (u_{i-1} - u_{i+1})^2$$

$$\beta_2 = \frac{13}{12} \times (u_i - 2 \times u_{i+1} + u_{i+2})^2 + \frac{1}{4} \times (3 \times u_i - 4 \times u_{i+1} + 3 \times u_{i+2})^2$$

۲-۲-۶ حلگر ریمان Reo در مرز هر سلول

$$F_{i+1/2} = \frac{1}{2} (\mathbf{F}_{i+1/2}^R + \mathbf{F}_{i+1/2}^L) - \frac{1}{2} R |\Lambda| L (q_{i+1/2}^R - q_{i+1/2}^L)$$

$$F_{i+1/2} = \frac{1}{2} \left(F_{i+1/2}^R + F_{i+1/2}^L \right) - \frac{1}{2} \overline{R} |\overline{\Lambda}| \overline{L} \left(q_{i+1/2}^R - q_{i+1/2}^L \right)$$

[٢].

معادله

۲-۳ گسسته سازی معادلات و شرایط مرزی

۲-۳-۲ گسسته سازی معادلات

برای گسسته سازی معادله V-1 و V-1 ابتدا مقدار اولیه ایی برای W با توجه به مقادیر مرزی و معادلات V-1 و برای V بدست آورد V-1 فرض میکنیم و سپس با حل معادله پواسون V-1 مقدار V را بر اساس V بدست آورد بعد با مقادیر V و V بخش V را با استفاد از ژاکوبین (بیان شده در زیر فصل V-1) و بخش V را با استفاده از تجزیه مرکزی عنوان شده در جدول V-1 برای هر نقطه تجزیه میکنیم تا سمت راست معادله استفاده از تجزیه مرکزی عنوان شده در بعد سمت عبارت بدست آمده را به عنوان V-1 فرض و با استفاده از تجزیه رانگه – کوتا گام زمانی بعدی را برای V بدست آورد و از V جدید به همین ترتیب در زمان جلو میرویم. با رسیدن به شرایط گام زمانی که بدون تغییر و ثابت به شرایط پایا رسیده ایم.

دقت رانگه-کوتا دقت زمانی(دقت مرتبه ۳) و تجزیه بخش ۱ (دقت مرتبه ۲) و بخش ۲ (دقت مرتبه ۲) دقت مرتبه ۲) دقت مکانی حل را مشخص میکند. به این ترتیب دقت معادلات تجزیه شده حداقل $O(\Delta x^5, \Delta t^3)$ است.

۲-۳-۲ گسسته سازی شرایط مرزی

برای شرایط مرزی از مقاله [۸] استفاده شده است. همچنین از آن جا که بـرای گسسـته سـازی شـرایط مرزی در روش WENO کـه مرزی در مرحله باز سازی باید اقدام کنیم. مقاله نیز برای عنـوان شـرایط مـرزی در روش WENO کـه مورد استفاده ما هست استفاده شده است. [۷]

معادله

7-17

۳ یارامترهای حل و دامنه

برای این مسئله مطابق صورت عدد ماخ(سرعت افقی ورود هوا به شبیه سازی) و زاویه گوه به عنوان متغیر حل عنوان شده است.

M، ماخ سرعت ورودی: برای آن که عدد ماخ درست بیان شود ما ابتدا از رابطه سرعت صوت را محاسبه a محاسبه شده را ضرب در عدد ماخ و به عنوان سرعت افقی ورودی لحاض میکنیم.

Alfa: شیب نیم گوه که در گزارش به عنوان شیب گوِه بیان شده است شیب سطحی است غیر کارتزینی است در دامنه محاسباتی وحود دارد.

u : سرعت در راستای افق (x) است.

v : سرعت در راستای عمود (y) است.

اليز خطا آناليز خطا

برای تحلیل خطا و بررسی همگرایی مطابق گفته های کلاس و تمرین های قبل عمل میکنم برای این که مسئله دو بعدی است یک خط از مش بندی منظم (dx=dy) را در نظر میگیریم (در هر بخش بیان شده است.) و در آن خط به بررسی خطای پیاپی (successive Error) میپردازیم. و شیب لگاریتمی خطا پیاپی بر اساس h (فاصله مش ها) بدست می آوریم.

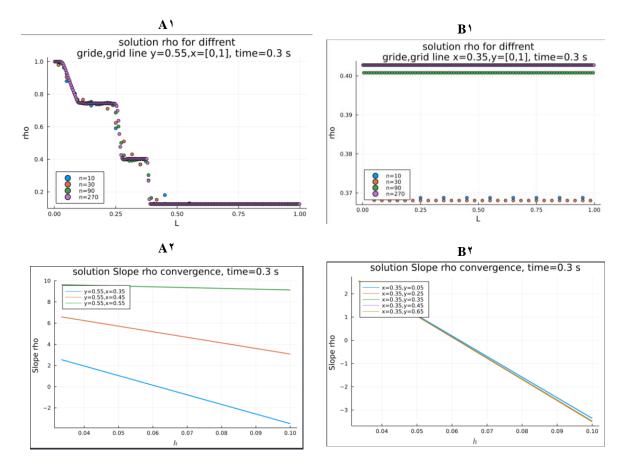
از آن جا که ما برای شرایط مرزی روی گوِه از حالت پله ایی استفاده کرده ایم به مرور زمان بر روی ای ن پله ها جریان های گردابی ایجاد و باعث ناهمگرایی شبیه سازی ما میشود. به همین علت است که بعد از زمان حدود ۱ ثانیه شبیه سازی کار نمیکند و به کام مکانی کوچک تر نیاز دارد. ما تحلیل خطا را بر روی مکان هایی که این جریان ها گردابی ایجاد نشده است و در معرض آن نیست انجام می دهیم. ایس کار دقت شبیه سازی را مستقل از دامنه شبکه روی گوِه (بخش غیر کار تزین) می شود. همان طور که انتظار داریم دقت مکانی در محل هایی که از جریان های گردابی به وجود آمده فاصله دارد دقت مکانی تجزیه حدود مر تبه ۵ است اما به حرکت به سمت این جریان ها دقت به مر تبه ۲ کاهش میابد. و این مطلب در رسم توضیحی 4-7 مشاهده میشود.

المحاسباتي استقلال از شبکه محاسباتي

تحلیل استقلال از شبکه محاسباتی مکانی و زمانی جدا گانه بررسی میشود.

۱-۱-۱ همگرایی در گام مکانی (شبکه مکانی)

همانطور که گفته شد همگرایی و کاهش خطا با کاهش فاصله مش های مورد بررسی در نمودار های x و x و x و x قابل مشاهده است. نکته مهم در بررسی خطا در یک خط مش در راستای x و یا x است. ایس بررسی خطا برای زمان x. ثانیه و با شروع از کام مکانی x. در x است.



رسم توضیحی ۱-۴ خطای پیاپی برای یک خط مش سمت راست: خط مش در راستای y و $x=\cdot, \pi$ ، سمت راست: خط مش در $x=\cdot, \pi$ و میچنین: x=-x

در رسم توضیحی A^{τ} موج شوک در حال انتقال دیده میشود به همین علت A^{τ} برای x های عقب تر از موج محاسبه شده است. چرا که برای x های جلو تر تغییری در متغیر ها نیست و خطاه م قابل

محاسبه نیست. هم چنین رسم توضیحی $B ext{ T-Y}$ برای مش عمودی نزدیک نقطه شروع گوِه بیان شده است. از آن جا که موج عبوری ما اقفی است افت و خیزی در نمودار $B ext{ N}$ دیده نمیشود همچنین شکل $B ext{ T}$ خطا مرتبه $T ext{ T}$ را نشان میدهد که به علت نزدیکه بودن مش به گوه و جریان های گردابی است که ابتدای تحلیل خطا توضیح داده شده است

```
nRange1 = ▶ [10, 30, 90, 270]

• nRange1=[1,3,9,27].*(n)

▶ [0.1, 0.0333333, 0.0111111, 0.0037037]

• (1)./nRange1

CFL_x = ▶ [0.0264, 0.0792, 0.2376, 0.7128]

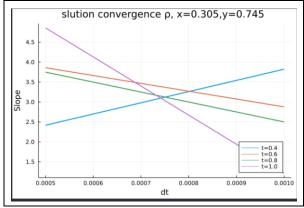
• CFL_x=(2.2*1.2).*0.001./((1)./nRange1)
```

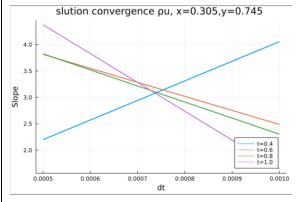
رسم توضیحی ۴-۲ محاسبهی CFL برای گام های مکانی که در تحلیل خطای مکانی استفاده شده است

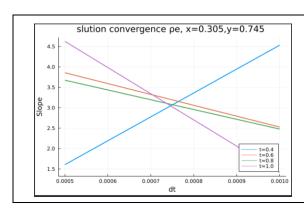
باید توجه شود که در تغییر تعداد مش برای تحلیل خطا شرط CFL به هم نخورد. بررسی این موضوع در رسم توضیحی ۲-۴ نشان داده شده است.

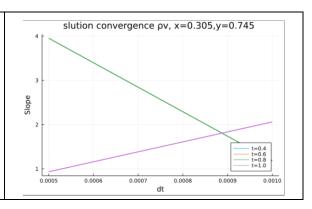
۱-۱-۶ استقال محاسبات نسبت به گام زمان

این مسئله برای شرایط گذرا است و همان طور که مشاهده میکنید برای گام های زمانی(dt) کمتر از مقدار مشخص همگرا است این تحلیل خطا برای مش مکانی ۱۰۰*۱۰۰ انجام گرفته است رسم توضیحی ...همان طور که پیشبینی شد بود دقت زمانی مرتبه ۳ بدست می دهد.









رسم توضیحی ۳-۴ شیب لگاریتمی خطای پیاپی برای سلول در گام های زمانی مختلف (dt)

همان طو که در بخش قبل (۴-۱-۲) عنوان شد در تحلیل خطا باید دقت با تغییر گام زمانی از CFL عبور نکنیم یعنی گام زمانی را به قدر کوچک نشود تا این شرط رعایت نشـود. شـکل ... لی ن موضـوع را بررسی میکند. همان طور که مشخص است برای دو گام زمانی اول این شرط رعایت نشده و علـت واگـرا شدن بعد از مقداری کاهش dt همین است.

```
t_Range1 = > [0.01, 0.005, 0.0025, 0.00125]

• t_Range1=[1,0.5, 0.25, 0.125]*0.01

62.9 μs

CFL_t = > [2.64, 1.32, 0.66, 0.33]

• CFL_t=(2.2*1.2).*t_Range1./0.01

+ 15.2 μs
```

رسم توضیحی $^{+}$ محاسبهی $^{+}$ برای گام های زمانی که در تحلیل خطای زمانی استفاده شده است.

محت سنجى نتايج با نتايج مقالات

شکل ۱-۵ نتایج مقاله برای برابر ۱۰۰ و مش بندی ۱۰۰*۱۰۰ و زمان از تا ۱ ثانیه مطابق شکل زیر بدست آورده است و با این مشخصات ما کد را حل کرده و شکل ۲-۵ آورده لیم همان طور که قابل مشاهده است این نتایج نزدیکی زیادی به هم دارند.

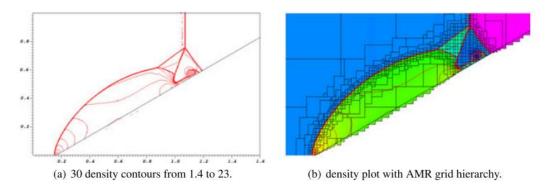
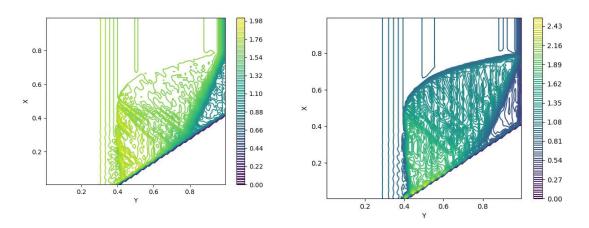


Figure 9. Cut-cell boundary (Chombo) calculation of DMR. The effective grid resolution at the finest level is 1600×800 , CFL = 0.8, t = 0.09. (a) 30 density contours from 1.4 to 23 and (b) density plot with adaptive mesh refinement grid hierarchy.

رسم توضیحی ۱-۵ مقاله مرجع جهت مقایسه و صحت سنجی نتایج [۹]

متاسفانه سیستم مورد استفاده برای مش متراکم تر از ۱۰۰*۱۰۰ با کم بود حافظه مواجه میشود اما بـا همین صورت نیز شباهت نتایج شبیه سازی قابل مشاهده است

برای آن که در نمودار رسم شده با PlotJs (رسم توضیحی $^{-7}$) جزئیات کمتری دارد جریان گردابی را در شکل $^{-7}$ با جزئیات بیشتر رسم شده است.

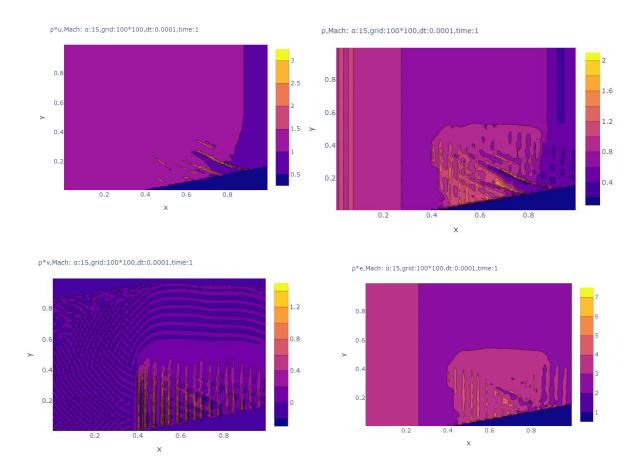


رسم توضیحی ۲-۵ برای مش ۱۰۰∗۱۰۰ و ۱۰۰∗۳۰ و alfa=۳۰ رسم شده سمت راست rho چگالی و سمت چپ rho*u با PyPlot

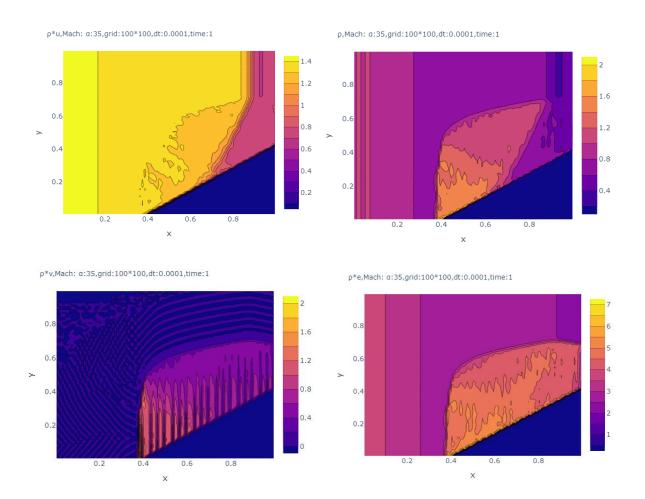
۱ آشکارسازی جریان

پارامتر مسئله در صورت عدد زاویه گوِه(alfa) و سرعت ورودی M بیان شده است و نتایج متغیر های اولیه و ثانویه برای هر عدد رینولدز در این بخش به صورت کانتور آورده شده است.

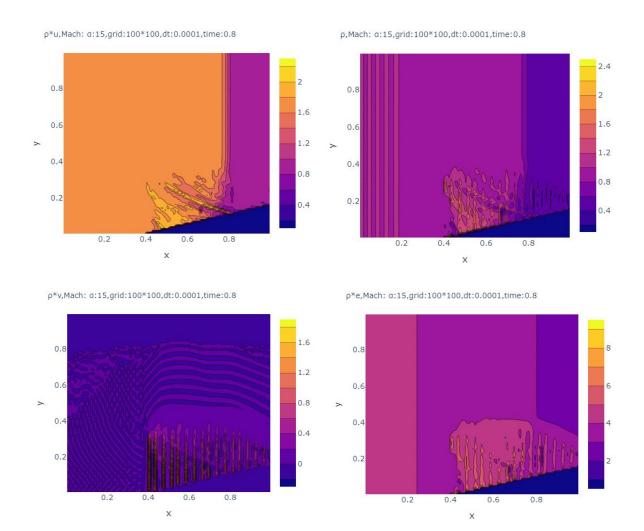
12=alfa-1.7=M 1-7



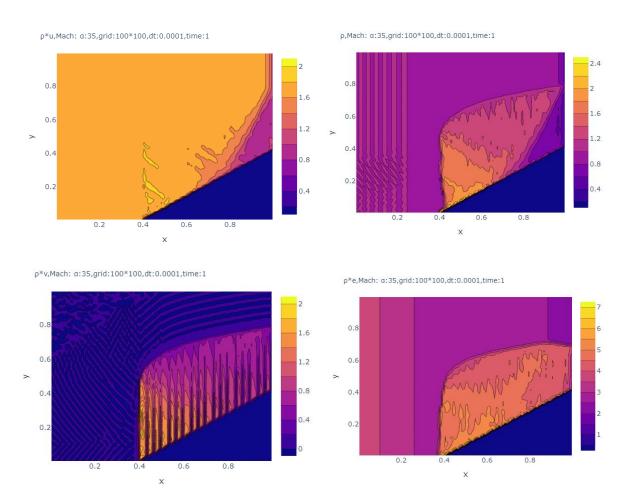
γδ=alfa-1.7=M γ-7



1Δ=alfa-1.Δ=M ٣-٦

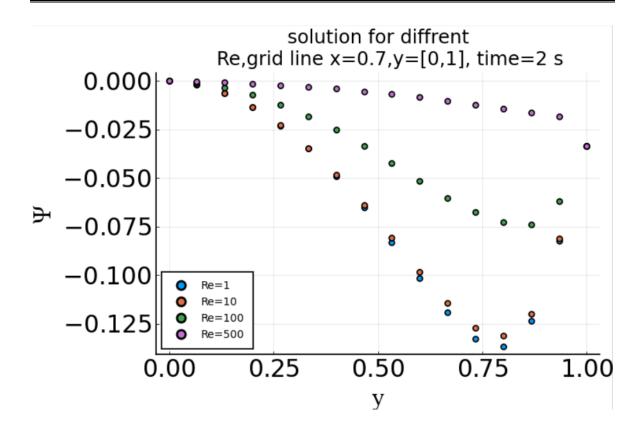


۳۵=alfa-۱.۵=M ٤-٦



۷ تحلیل حساسیت پاسخ به پارامترهای روش عددی

نسبت به عدد Re برای یک سطر مشخص



۸ سخن پایانی درباره حل و کدها (Github) ۸

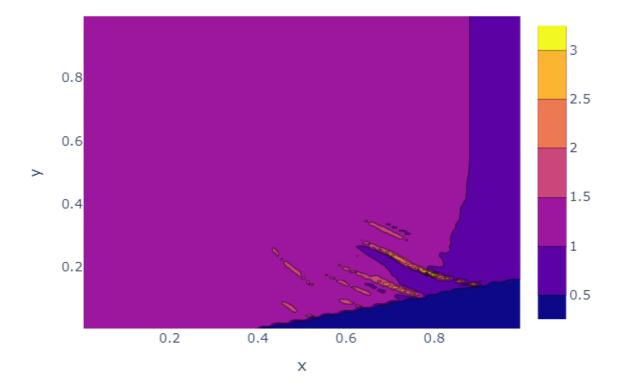
کد این سوال به وسیله زبان Julia نوشته شده است اما بخش های از آن مانند رسم دقیق تر بخشی از نمودارها از توابع و کتاب خانه های Python استفاده شده است که در Julia قابل استفاده است.

برای استفاده از و اجرای Python در Julia از لینک میتوان کمک گرفت.

ما برای رسم کانتور مجبور به استفاده از API ی atom شدیم هر یک از توابع تعریف شده در برای دیدن نمودار ها را میتوان بعد اجرا با کلید ترکیبی shift+Enter برای یک خط (خط کد نمودار) مورد نظر استفاده کرد. به علاوه برای تغییرات کوچک از تغییر دستی متغیر ها استفاده شده است. یکی از تغییرات لصلی و مهم که این جا عنوان میکنیم تغییر عدد ماخ است. برای تغییر عدد ماخ باید مقدار b_c در تابع b_c را تغییر

داد.

ρ*u,Mach: a:15,grid:100*100,dt:0.0001,time:1



منابع و مراجع

- Roe, P.L., *Characteristic-based schemes for the Euler equations*.

 Annual review of fluid mechanics, 1947. 14(1): p. 777-770.
- Pawar, S. and O. San, *CFD Julia: A Learning Module Structuring*an Introductory Course on Computational Fluid Dynamics.
 Fluids, ۲۰۱۹. ٤(٣): p. ۱٥٩.
- Vanleer, B. Flux-vector splitting for the 1990s. in NASA, Lewis Research Center, Computational Fluid Dynamics Symposium on Aeropropulsion. 1991.
- Hussaini, M.Y., B. van Leer, and J. Van Rosendale, *Upwind and high-resolution schemes*. Y. Y: Springer Science & Business Media.
 - Toro, E.F., Riemann solvers and numerical methods for fluid dynamics: a practical introduction. Y. Y: Springer Science & Business Media.
- Gottlieb, S. and C.-W. Shu, *Total variation diminishing Runge- Kutta schemes*. Mathematics of computation, ۱۹۹۸. TV(۲۲۱): p.

 YT-Ao.
- Shu, C.-W., *High order weighted essentially nonoscillatory Y. schemes for convection dominated problems.* SIAM review, Y. 9. 1(1): p. ^Y-1Y7.
 - Berger, M.J. and R.J. LeVeque, *Stable boundary conditions for Cartesian grid calculations*. Computing systems in Engineering, 199. 1(7-٤): p. 7.0-711.
- Chi, C., B.J. Lee, and H.G. Im, *An improved ghost-cell immersed*boundary method for compressible flow simulations. International
 Journal for Numerical Methods in Fluids, Y. IV. AT(Y): p. 1TY
 1 £ A.