

به نام خدا



Market Code

نرم افزار تحلیل جریان آرام مبتنی بر معادلات ناویر - استوکس تراکم پذیر ناپایا با روش‌های $AUSM^+$ ، $HLLC$ و Roe بر روی یک مجرای سه بعدی با شبکه سازمان یافته

	فرهاد قدک: دکتری هوافضا-آیرودینامیک، دانشیار	
	جواد طهماسبی: کارشناسی ارشد، هوافضا-آیرودینامیک	توسعه دهنده:
	محمد صابر زمانپور: کارشناسی ارشد، مکانیک-تبديل انرژی	
جواد طهماسبی، محمد صابر زمانپور		تهریه کننده مستند:
۹۳ / ۰۴ / ۲۲		تاریخ تنظیم سند:

فهرست مطالب

۱	- چکیده
۲	- راهنمای کاربری
۴	نمونه اجرا
۱۲	- متن اصلی Main
۱۵	- سابروتین Grid3D
۱۷	- سابروتین Volumes
۲۰	- سابروتین Initial
۲۱	- سابروتین BC
۲۳	- سابروتین DeltaTime
۲۵	- سابروتین AUSM_Solver
۲۵	AUSM_Solver: Part_1
۲۸	AUSM_Solver: Part_2
۲۹	AUSM_Solver: Part_3
۲۹	AUSM_Solver: Part_4
۳۳	۱- مازول محاسبه ترم‌های لزج
۳۴	سابروتین Viscous_RHS
۳۵	Viscous_RHS: Part_1
۳۶	Viscous_RHS: Part_1-1
۳۷	Viscous_RHS: Part_1-2
۳۷	Viscous_RHS: Part_1-2
۳۸	Viscous_RHS: Part_2
۳۹	Viscous_RHS: Part_2-1
۴۰	Viscous_RHS: Part_2-2
۴۲	Viscous_RHS: Part_2-2
۴۳	Viscous_RHS: Part_3
۴۴	Viscous_RHS: Part_3-1
۴۵	Viscous_RHS: Part_3-2
۴۶	Viscous_RHS: Part_3-3
۴۸	۱۱- سابروتین Output
۴۸	Convergence: Part_1
۴۸	Grid: Part_2

۴۹	Physical Data: Part_3
۴۹	Wall Pressure: Part_4
۴۹	Wall Mach: Part_5
۵۰	12-مراجع
۵۱	۱۳-پیوست یک
۵۱	HLLC: Part 1
۵۲	HLLC: Part 1_1
۵۲	HLLC: part 1_2
۵۲	HLLC: Part 1_3
۵۲	HLLC: Part 1_4
۵۳	HLLC: Part 2
۵۳	HLLC: Part 2_1
۵۳	HLLC: Part 2_2
۵۳	HLLC: Part 2_3
۵۴	HLLC: Part 2_4
۵۴	HLLC: Part 2_5
۵۴	HLLC: Part 2_6
۵۵	HLLC: Part 2_7
۵۵	HLLC: Part 3
۵۵	HLLC: Part 3_1
۵۵	HLLC: Part 3_2
۵۵	HLLC: Part 3_3
۵۶	HLLC: Part 3_4
۵۶	HLLC: Part 3_5
۵۶	HLLC: Part 3_6
۵۷	HLLC: Part 3_7
۵۷	HLLC: Part 4
۵۷	HLLC: Part 4_1
۵۸	HLLC: Part 4_2
۵۸	HLLC: Part 4_3
۵۸	HLLC: Part 4_4
۵۸	HLLC: Part 4_5
۵۹	HLLC: Part 4_6

۵۹	HLLC: Part 4_7
۵۹	HLLC: Part 5
۶۱	۱۴-پیوست دو
۶۱	Roe3D: Part_1
۶۱	Roe3D: Part 1_1
۶۲	Roe3D: Part 2_1
۶۲	Roe3D: Part 1_3
۶۲	Roe3D: Part 1_4
۶۲	Roe3D: Part_2
۶۳	Roe3D: Part 2_1
۶۳	Roe3D: Part 2_2
۶۴	Roe3D: Part 2_3
۶۴	Roe3D: Part 2_4
۶۴	Roe3D: Part 2_5
۶۵	Roe3D: Part 2_6
۶۵	Roe3D: Part 2_7
۶۵	Roe3D: Part 2_8
۶۶	Roe3D: Part 2_9
۶۶	Roe3D: Part 2_10
۶۶	Roe3D: Part_3
۶۶	Roe3D_ Part 3_1
۶۷	Roe3D_ Part 2_2
۶۷	Roe3D: Part 3_3
۶۸	Roe3D: Part 3_4
۶۸	Roe3D: Part 3_5
۶۸	Roe3D: Part 3_6
۶۹	Roe3D: Part 3_7
۶۹	Roe3D: Part 3_8
۶۹	Roe3D: Part 3_9
۷۰	Roe3D: Part 3_10
۷۰	Roe3D: Part_4
۷۰	Roe3D: Part 4_1
۷۱	Roe3D: Part 4_2

Y1	Roe3D: Part 4_3
Y1	Roe3D: Part 4_4
Y2	Roe3D: Part 4_5
Y2	Roe3D: Part 4_6
Y3	Roe3D: Part 4_7
Y3	Roe3D: Part 4_8
Y3	Roe3D: Part 4_9
Y3	Roe3D: Part 4_10
Y4	Roe3D: Part 5

۱- چکیده

آنچه در این برنامه ارایه گردیده است حل معادلات ناویر-استوکس سه بعدی تراکم‌پذیر ناپایا می‌باشد. نوع روش عددی در این برنامه، روش حجم محدود است. برای محاسبه مقادیر فلاکس نیز از سه روش Roe⁺, HLLC و AUSM⁺ با دقت مرتبه یک بهره گرفته شده است. معادلات به صورت صریح حل شده است. در این برنامه شرایط مرزی به گونه‌ای می‌باشد که جریان به صورت پایا در نظر گرفته شده است. این برنامه برای تحلیل جریان‌های داخلی مورد استفاده قرار گرفته و شبکه‌ی تولید شده نیز از نوع شبکه‌ی با سازمان می‌باشد. به دلیل عملکرد خوب این روشها در سرعت‌های پایین، این نرمافزار قابلیت آشکار سازی لایه‌مرزی سرعت در نزدیکی دیواره‌ها را در حد بالایی دارا می‌باشد. همچنین با توجه به استفاده از روش صریح، سرعت بالا از دیگر ویژگی‌های این نرمافزار می‌باشد.

كلمات کلیدی: معادلات ناویر-استوکس سه بعدی، جریان داخلی، حجم محدود، Roe⁺, HLLC, AUSM⁺

۲- راهنمای کاربری

این نرم افزار توسط دکتر فرهاد قدک و مهندس جواد طهماسبی نگارش شده است. نسخه حاضر Version:1.0 می‌باشد جهت اجرای برنامه لازم است تا برخی تنظیمات اولیه برای نرم‌افزار انجام گیرد. لذا در این بخش به طور خلاصه به این موارد اشاره خواهد شد. لازم به ذکر است این قسمت مخصوص کاربرانی است که فقط می‌خواهند نرم‌افزار را اجرا نموده و استفاده نمایند. لذا هیچ اشاره‌ای به محتوای برنامه اعم از سابروتین‌ها و روش حل نشده است.

نرم‌افزار به گونه‌ای طراحی شده است که کاربر می‌تواند کلیه تنظیمات را در متن اصلی برنامه (Main) انجام دهد. این بخش با Input Section در برنامه مشخص شده است. در ابتدای این بخش مقادیر فیزیکی تعیین می‌گردد. این مقادیر در جدول ۱-۲ تعریف شده است. (Physical value)

جدول ۱-۲: تعریف متغیرهای فیزیکی ورودی به برنامه

واحد	تعریف متغیر	متغیر داخل برنامه
K	دمای سکون ورودی	T0
-	نسبت ثابت گازها γ	Gama
Kg/(m sec)	ضریب لزجت μ	Miyou
-	ماخ ورودی سیال	MachEntrance
N/m ²	فشار استاتیک جریان ورودی	Pentrance
N/m ²	فشار پشت (دهانه خروجی) مجراء	Pback
K	دمای استاتیک جریان ورودی - روابط ترمودینامیکی	Tstatic
Kg/m ³	چگالی جریان ورودی یا - روابط ترمودینامیکی	RhoEntrance

لازم به توضیح است در صورتی که ضریب لزجت صفر باشد قسمت مربوط به معادلات ناویر-استوکس اجرا نشده و سیال به صورت غیرلزج (معادلات اویلر) تحلیل می‌شود.

در بخش بعدی (Geometry Value) مقادیر مربوط به هندسه و تولید شبکه مطابق جدول ۲-۲ تنظیم می‌گردد. دقت شود که Nx ، Ny و Nz در ابتدای برنامه تعیین می‌شود. نام فایل ورودی و پسوند آن نیز بایستی به زبان لاتین و حداکثر ۳۰ حرف بوده و داخل " " باشد. پارامتر XDense محل فشردگی به صورت درصدی از طول میدان در جهت i بوده و در غالب عددی بین صفر و یک می‌باشد. متغیرهای DsUp و DsDown، DsDense کوچکتر مساوی یک می‌باشد. در صورت تنظیم عدد صفر خطا رخ داده و در صورت تنظیم عدد یک شبکه بدون فشردگی خواهد بود.

جدول ۲-۲: تعریف متغیرهای هندسی ورودی به برنامه

نوع متغیر	تعریف متغیر	متغیر داخل برنامه
عدد طبیعی	تعداد سلول‌ها در جهت X	Nx
عدد طبیعی	تعداد سلول‌ها در جهت محور Y	Ny
عدد طبیعی	تعداد سلول‌ها در جهت محور Z	Nz
حداکثر ۳۰ حرف	نام فایل هندسه ورودی به برنامه	FileName
عدد طبیعی	تعداد نقاط موجود در فایل هندسه ورودی	$N_inputFile$
$0 \leq$ عدد ≤ 1	محل فشردگی شبکه در جهت i	XDense
$0 < $ عدد ≤ 1	نرخ فشردگی شبکه در جهت i	DsDense
$0 < $ عدد ≤ 1	نرخ فشردگی شبکه در نزدیک دیواره پایین (درجهت j)	DsDown
$0 < $ عدد ≤ 1	نرخ فشردگی شبکه در نزدیک دیواره بالا (درجهت j)	DsUp

در قسمت بعدی (Convergence Value) پارامترهای مربوط به فرآیند همگرایی برنامه و تعداد تکرار محاسبات طبق جدول ۳-۲ تعیین می‌گردد. در برنامه دو شرط برای توقف در نظر گرفته شده است. اگر لگاریتم باقیمانده (Residual) محاسبه شده از پارامتر Eps کوچک‌تر شود برنامه متوقف می‌شود. همچنین اگر تعداد تکرار حلقه محاسبات اصلی از Ncycle بزرگ‌تر شود، برنامه متوقف می‌شود. متغیر CFL نیز پارامتری جهت کنترل بر روی گام زمانی (Time-Step) می‌باشد.

جدول ۳-۲: تعریف متغیرهای مربوط به همگرایی برنامه

نوع متغیر	تعریف متغیر	متغیر داخل برنامه
عدد طبیعی	حداکثر تکرار محاسبات	Ncycle
عدد حقیقی مثبت	Courant number	CFL
عدد حقیقی	لگاریتم باقیمانده مورد نیاز جهت توقف حل	Eps

به منظور مشاهده تعداد تکرار، لگاریتم باقیمانده (Residual) و زمان سپری شده در صفحه اجرای برنامه بایستی متغیر NScreen تعیین گردد. بدین ترتیب به صورت متناوب در تعداد تکرار مشخص شده مقادیر فوق چاپ خواهد.

در صورتی که تمامی موارد فوق به صورت صحیح تنظیم شده باشد اکنون برنامه آماده اجرا می‌باشد. پس از اجرا و همگرایی برنامه چندین فایل خروجی تشکیل می‌گردد. این فایل‌ها شامل نرخ و زمان همگرایی، هندسه و پارامترهای فیزیکی، تغیرات فشار و ماخ جریان بر روی دیوارهای خواهد بود که در نمونه اجرا نمایش داده خواهد شد.

نمونه اجرا

در این بخش به منظور تمرین عملی موارد بالا به دو مثال اشاره می‌شود. هر دو نمونه یک نازل سه‌بعدی مافوق صوت بوده که اولی بدون شوک و دومی همراه با شوک می‌باشد. کدها توسط یک رایانه (PC) با

پردازشگر AMD Phenom™ II X2 550 3.10 GHz اجرا گردیده است. برای مثال اول مقادیر ورودی به صورت زیر وارد می‌گردد. مرزهای میدان توسط فایل ورودی وارد برنامه می‌گردد.

NX=70 Ny=50 Nz=50

! Physical value

T0 = 300D0

Gama = 1.4D0

Miyou = 1.777D-5

MachEntrance = 1.01D0

Pentrance = 5D4

Pback = 1D4

Tstatic = T0/(1D0+(Gama-1D0)/2D0*MachEntrance**2D0) = 249.2

RhoEntrance = Pentrance/287.05D0/Tstatic = 0.7

! Geometry Value

FileName="SuperSonicNozzle1.plt"

N_inputFile = 66

XDense = 1D0

DsDense = 1D

DsDown = 0.02D0

DsUp = DsDown