# Aplicação do método PLAC em aerodinâmica

Guilherme Bertoldo

3 de Novembro de 2012

#### Conteúdo

1	Introdução	1
<b>2</b>	Parâmetros numéricos	1
3	O Fator-E e o desvio da pressão	2
4	Conclusões	3

#### 1 Introdução

As equações de transporte do código Mach2D dependem apenas de variações espaciais e temporais da pressão. Por este motivo, é possível substituir a pressão p por

$$\hat{p} = p - p_{\infty},\tag{1}$$

onde  $p_{\infty}$  é a pressão da corrente livre, sem alterar o resultado final. O intuito deste método, aqui chamado de PLAC, é reduzir o erro de arredondamento no cálculo numérico.

Para avaliar o uso do PLAC, criou-se a revisão Mach2D-5.8.2.1-SVN-r128 (Branch: PLAC) a partir do código original Mach2D-5.8.2.1-SVN-r108 (Branch: transient).

A documentação do algoritmo é dada em

Documentação do código Mach-2D. Escoamento bidimensional externo sobre a parte frontal de um corpo de simetria plana ou axial. Euler Versão: 5.8.2.1

(Revisão do texto: 002; Branch: PLAC)

Os resultados são comparados com os do relatório

Bertoldo, G. Estudos complementares sobre o efeito-dt em aerodinâmica. 25 de Outubro de 2012

### 2 Parâmetros numéricos

Os parâmetros numéricos de entrada do código Mach2D-5.8.2.1-SVN-r128 (Branch: PLAC) são dados na Tab. 1. Na terceira coluna desta tabela são indicados os parâmetros comuns a todas as simulações.

Tabela 1. 1 al allettos numericos de entrada								
Simulation identification (up to 100 characters)	sim_id							
Number of real volumes in the csi direction	nx2	30						
Number of real volumes in the eta direction	ny2	30						
length of the elliptical x semi-axis $(m)$	la	$2.8356409098089\mathrm{E}{+00}$						
length of the elliptical y semi-axis $(m)$	l lb	2.000000000000000000000000000000000000						
length of the body $(m)$	l lr	$2.8356409098089\mathrm{E}{+00}$						
base radius/semi-height of the body $(m)$	rb	5.000000000000E-01						
Kind of grid (1=uniform, 2=geometric progression, 3=power law)	kg	1						
Kind of centroid mean $(1=$ simple mean, $2=$ weighted mean)	kcm	1						
Kind of coord. system $(1=cylindrical, 0 = cartesian)$	coord							
width of the volume closer to the wall $(m)$	a1	1.000000000000E-03						
Exponent of the power law for the north boundary	akn	2.000000000000000000000000000000000000						
Exponent of the power law for the south boundary	aks	1.000000000000000000000000000000000000						
Maximum number of iteractions for time cycle	itmax	500000						
"Maximum number of iterations for the correction cycle"	itimax	1						
Maximum number of iteractions for mass cycle	imax	1						
Number of iteractions up to which $dt = dt1$	it1							
Number of iteractions from which $dt = dt_2$	it 2							
Initial time step (s)	dt1							
Final time step (s)	dt2							
Maximum number of iteractions for solving the linear systems for u, v and T	nitm_u	5						
Maximum number of iteractions for solving the linear system for p	nitm_p	5						
Number of iteractions to calculate the mean of the residuals	nit_res	1						
Tolerance in the MSI for solving the linear systems for $u, v$ and $T$	tol_u	1.0000000000000E-02						
Tolerance in the MSI for solving the linear system for p	tol_p	1.0000000000000E-02						
Tolerance for the sum of residuals	tol_res	1.000000000000000E-20						
Frequency of printing in the listing file	wlf	1						
1 = do not open result files, $0 =$ open	sem_a	1						
0 = visualize the plot, $1 = do$ not visualize	sem_g	1						
Frequency of writing data for graphics	w_g	1						
1 = write the fields, $0 =$ do not	w_cam	0						
Number of iteractions up to which $beta = beta1$	itb1	300						
Number of iteractions from which $beta = beta2$	itb2	1000						
Initial beta $(UDS/CDS mixing constant (0=UDS, 1=CDS))$	beta1	0.00000000000000000000000000000000000						
Final beta $(UDS/CDS mixing constant (0=UDS, 1=CDS))$	bet a2	0.00000000000000000000000000000000000						
$\mathrm{GF}=\mathrm{gamma}=\mathrm{Cp}\;/\;\mathrm{Cv}\;(\mathrm{for\;the\;free\;stream})$	GF	1.4000000000000E+00						
Perfect gas constant $(J/kg.K)$	Rg	2.8700000000000E + 02						
Free stream pressure (Pa)	PF	1.0000000000000E+05						
Free stream temperature $(K)$	TF	3.0000000000000E+02						
Free stream Mach number	MF	4.0000000000000E+00						

#### Tabela 1. Parâmetros numéricos de entrada

## 3 O Fator-E e o desvio da pressão

No relatório

Bertoldo, G. Estudos complementares sobre o efeito-dt em aerodinâmica. 25 de Outubro de 2012,

estudou-se o comportamento dos valores máximo e mínimo do fator-E, bem como o valor máximo de p' ao se variar  $\Delta t$ . Os resultados, obtidos com os mesmos parâmetros da Tab. 1, são mostrados na Tab. 2.

						<i>u</i> , <i>v</i> e <i>T</i>		p'		$\max(p')$	
Sim.	tcpu	dt	Cdfi	res	ε	$\min(E)$	$\max(E)$	$\min(E)$	$\max(E)$	reais	fict.
S04	607.766	5.0 E - 0.2	7.860652506878710 E-02	4.42 E - 13	$-4.77 \mathrm{E}{-}15$	4.10E + 02	$4.50E \pm 04$	$9.60E \pm 04$	$1.89E \pm 08$	1.0911E-11	1.0911E-11
S05	629.971	1.0 E - 02	7.860652506878750E-02	1.80 E - 13	0.00 E + 00	8.20 E + 01	8.99 E + 03	3.92E + 03	$7.58E \pm 06$	1.0857 E-11	1.0378 E-11
S06	638.724	5.0 E - 03	7.860652506878750E-02	$1.27  \mathrm{E}{ ext{-}} 13$	0.00 E + 00	4.10 E + 01	4.50 E + 03	1.00 E + 03	$1.89E \pm 06$	2.4170 E - 11	2.3649 E - 11
S07	646.772	1.0 E - 0.3	7.860652506878750E-02	$2.44 E \cdot 14$	0.00 E + 00	8.20E + 00	8.99 E + 02	4.68 E + 01	7.59 E + 04	5.3207 E - 11	4.8263 E - 11
S08	645.784	5.0 E - 04	7.860652506878750E-02	$5.48 \pm 15$	0.00 E + 00	4.10E + 00	4.50 E + 02	1.37 E + 01	1.90 E + 04	4.4559 E - 11	3.9060 E - 11
S09	636.196	1.0 E - 0.4	7.860652506878740E-02	$1.48 \pm 15$	0.00 E + 00	8.20 E - 01	8.99 E + 01	1.21E + 00	7.68 E + 02	6.2918E-11	4.9304E-11
S10	619.023	5.0 E - 05	7.860652506878750E-02	1.34E-15	0.00 E + 00	4.10 E - 01	4.50 E + 01	5.07 E - 01	2.07 E + 02	5.1611E-11	4.4750 E - 11
S11	609.626	1.0 E - 0.5	7.860652506878720E-02	1.59 E - 16	0.00 E + 00	8.20 E - 02	$8.99E \pm 00$	8.59 E - 02	1.53E + 01	4.0650 E-11	3.4282 E - 11
S12	588.209	5.0 E - 06	7.860652506878550E-02	$1.16 \pm 15$	$-2.47  ext{E} - 14$	4.10 E - 0.2	4.50E + 00	4.20 E - 02	6.00 E + 00	3.8236 E - 11	3.8236 E - 11
S13	584.981	1.0E-06	7.860652506876450 E-02	7.16 E - 17	-2.93 E - 13	8.20E-03	8.99 E - 01	8.24E-03	9.40 E - 01	1.4552E-11	1.4419 E - 11
S14	579.896	5.0 E - 07	7.860652506873920E-02	6.54E-17	-6.14E-13	4.10 E - 0.3	4.50 E - 01	4.11E-03	4.58 E - 01	1.4509E-11	1.4458 E - 11
S15	549.314	1.0 E - 07	$7.860652506851340 \pm 02$	5.79 E - 17	$-3.49  ext{E} - 12$	8.20 E - 0.4	8.99E-02	8.21 E - 04	9.02 E - 02	1.4552 E - 11	1.4552 E - 11

Tabela 2: Resultados principais do conjunto de simulações S0106.

O teste foi repetido utilizando o método PLAC. O resultado do conjunto de simulações S0107 é apresentado na Tab.3

	1, 1, , ,			1 7 1	10100
	It od og pripar	$\mathbf{n} \mathbf{o} \mathbf{i} \mathbf{d} \mathbf{o} \mathbf{o} \mathbf{o} \mathbf{n}$	$1110t \land d \land d $	10011 I O O O O O	SIIII//
Tanela or nesu	IL ACTOS DI LITICI		ITTULITY THE ST	n n n ar nes r	11111111
Tabera o, Teeba	indiano princi	pain ao con	junio do bi	manaçoos k	JOI01

						<i>u</i> , <i>v</i> e <i>T</i>		p'		$\max(p')$	
Sim.	tepu	dt	Cdfi	res	ε	$\min(E)$	$\max(E)$	$\min(E)$	$\max(E)$	reais	fict.
S04	676.098	5.0 E - 02	7.860652506878750E-02	$3.17  \text{E}{-}13$	0.00E+00	4.10 E + 02	4.50E + 04	9.60E + 04	$1.89E \pm 08$	3.4382E-12	3.1565 E - 12
S05	698.096	1.0 E - 0.2	7.860652506878750 E-02	4.13 E - 13	0.00 E + 00	8.20 E + 01	8.99 E + 03	3.92E + 03	$7.58E \pm 06$	1.4265 E - 11	1.4486 E - 11
S06	711.744	5.0 E - 03	7.860652506878750E-02	1.23 E - 13	0.00 E + 00	4.10E + 01	4.50 E + 03	1.00E + 03	1.89E + 06	2.1677 E - 11	2.1760 E - 11
S07	721.065	1.0 E - 0.3	7.860652506878750E-02	1.71E-14	0.00 E + 00	8.20E + 00	8.99 E + 02	$4.68E \pm 01$	$7.59E \pm 04$	4.5113 E - 11	4.5313 E - 11
S08	717.861	5.0 E - 0.4	7.860652506878750E-02	7.00 E - 15	0.00 E + 00	4.10E + 00	4.50 E + 02	1.37 E + 01	1.90 E + 04	4.9506 E-11	3.5892 E - 11
S09	697.9	1.0 E - 0.4	7.860652506878740 E-02	$1.46 \pm 15$	0.00 E + 00	8.20 E - 01	8.99 E + 01	1.21E + 00	7.68 E + 02	6.0907E-11	4.9463 E - 11
S10	684.615	5.0 E - 05	7.860652506878750E-02	1.25 E - 15	0.00 E + 00	4.10 E - 01	4.50 E + 01	5.07 E - 01	2.07 E + 0.2	5.1717 E-11	5.0961 E - 11
S11	666.986	1.0 E - 05	7.860652506878730E-02	2.02E-16	0.00E + 00	8.20 E - 0.2	$8.99E \pm 00$	8.59 E - 02	$1.53E \pm 01$	4.5085 E-11	3.4798 E - 11
S12	652.929	5.0E-06	7.860652506878770E-02	4.37 E - 15	0.00 E + 00	4.10 E - 0.2	4.50E + 00	4.20 E - 02	6.00 E + 00	3.5946 E - 11	$2.8845 \pm 11$
S13	651.081	1.0 E - 06	7.860652506878720E-02	1.26 E - 16	0.00 E + 00	8.20E-03	8.99E-01	8.24E-03	9.40 E - 01	2.9507 E - 11	2.9507 E - 11
S14	644.76	5.0 E - 07	7.860652506878820E-02	7.61 E - 17	9.89 E - 15	4.10 E - 0.3	4.50 E - 01	4.11E-03	4.58 E - 01	2.1429 E - 11	$2.1429 \pm 11$
S15	608.806	1.0 E - 07	7.860652506878340E-02	5.29 E - 17	-5.14E-14	8.20 E - 0.4	8.99 E - 02	8.21E-04	9.02E-02	2.2101E-11	1.7917 E - 11

# 4 Conclusões

Comparando as Tabs. 2 e 3, observa-se que o uso do método PLAC contribuiu para reduzir o erro de arredondamento em Cdfi. Entretanto, a ordem de grandeza de p' continua  $10^{-11}$ . Isto ocorre porque existe uma grande variação da pressão no domínio de cálculo, de modo que a ordem de grandeza de  $\hat{p}$  é aproximadamente a mesma de  $p_{\infty}$ , isto é,

$$\hat{p} = p - p_{\infty} \sim p_{\infty}.$$
(2)

(Como um exemplo, considere  $p=5\times 10^5$  Pa <br/>e $p_\infty=1\times 10^5$  Pa, então $\hat{p}=4\times 10^5$  Pa.)

Uma maneira de contornar este tipo de problema seria a parametrização das equações. Se por um lado esta parametrização ajuda a eliminar erros de arredondamento, por outro, torna o código dependente do tipo de escoamento.