# 直交格子法を用いた粘性計算における力計算と物体壁面境界の取扱いについて

Force Calculation and Wall Boundary Treatment for Viscous Flow Simulation using Cartesian Grid Methods

高橋 悠一,東大院,東京都文京区本郷 7-3-1,2008136238@mail.ecc.u-tokyo.ac.jp
 今村 太郎,東大工,東京都文京区本郷 7-3-1,timat@mail.ecc.u-tokyo.ac.jp
 Yuichi Takahashi, University of Tokyo, 7-3-1, Hongo, Bunkyo 113-8656, Japan
 Taro Imamura, University of Tokyo, 7-3-1, Hongo, Bunkyo 113-8656, Japan

A Cartesian grid method is useful for Computational Fluid Dynamics (CFD) because the method can generate grids easily and rapidly around complex solid boundaries. When a Cartesian grid method is used to compute viscous flow, it is difficult to calculate velocity gradient on the wall surface for viscous force calculation because grids cannot align along the wall surface. When using wall boundary condition and force calculation method which consider the location of real wall boundary by velocity interpolation, viscous force on the wall surface can be calculated accurately. It is essential to improve both wall boundary condition and force calculation method in order to calculate viscous force accurately using Cartesian grid methods.

## 1. 序論

航空機の設計現場における数値流体力学(CFD)の利用におい て、短時間で計算が可能であることが望まれる。特に複雑な物体 形状の解析においては流体計算のための格子生成にかかる時間と 人手が問題である.近年注目されている手法に直交格子法がある。 直交格子法は複雑物体形状に対しても完全自動で格子生成が可能 であり、短時間での生成が可能である。

しかし粘性計算に直交格子法を用いる場合,境界層の解像が困難になる.直交格子は一般的に格子が物体壁面境界と一致しないため,構造格子や非構造格子と比較して物体壁面近傍での計算精度が問題となる.部分境界適合直交格子法を用いると境界層の解像は可能であるが,物体形状が複雑になると格子生成が困難になる場合もあり直交格子法が本来持つ利点が損なわれる.

そこで本研究は、直交格子法のみによる粘性計算を行った場合 に問題となる、境界層速度分布や壁面上の速度勾配の推算精度、 また力計算法に対する壁境界条件の影響について体系的に調べた 結果を報告する.平板と円柱を用いた検証計算を行い、理論解や 過去の計算結果との比較を行う.

# 2. 数値計算法

現在研究室で開発中の圧縮性流体ソルバー<sup>(1)②</sup>を用いて計算を 行う. Tab.1 に数値計算法をまとめる.

Tab. 1	Tab. 1 Numerical calculation method					
格子生成	四分木法を用いた直交格子法					
支配方程式	二次元圧縮性ナビエ・ストークス方程式					
空間の離散化	セル中心有限体積法					
物理量勾配の評価	Green - Gauss Method					
非粘性流束の評価	SLAU スキーム					
粘性流束の評価	左右のセルの内分でセル境界面での物理量と					
	物理量勾配を評価					
時間積分	LU-SGS 法					
時間刻み法	局所時間刻み法					

# 3. 壁境界条件の設定方法と力の計算方法

# 3.1 壁境界条件の設定方法

物体壁面と交差するセルを Wall Cell, 流体側のセルを Fluid Cell とする. 壁境界条件は Wall Cell に持たせる物理量によって 決まり, 粘性計算では物体壁面に滑りなし条件と断熱壁条件を 課す.Fluid CellがWall Cellに隣接するとき,Fluid Cell, Wall Cell をそれぞれセルi, セルjとする.

(1) 階段状の壁境界条件(壁境界条件(1))

1

Fig.1のように、セルiとセルjの境界面を物体壁面とみなして壁境界条件を与える. セルjについて、密度・圧力はセルiでの値を代入し、速度はセルiでの速度を符号を反転させて代入する.

$$\rho_j = \rho_i, \quad p_j = p_i \tag{1}$$

$$u_i = -u_i, v_i = -v_i \tag{2}$$

(2) 速度の一次内挿による壁境界条件(壁境界条件(2)) Fig. 2 のように物体壁面の法線上に Image Point (IP) を定義 し,物体壁面の位置を考慮した境界条件を与える. ここで,  $d_0$ ,  $d_{IP}$ は物体壁面からセル j の中心, IP までの距離を表す. セル j について,密度・圧力は IP での値を代入し,速度は IP と壁 面での値から一次内挿を行う<sup>(3)(4)</sup>. ただし,  $d_{IP}$ は最小格子幅 を  $\Delta x_{min}$ ,物体壁面の単位法線ベクトルを  $n(n_x, n_y)$ として, 式(6)のように決定する<sup>(4)</sup>.

$$\mathcal{O}_j = \mathcal{O}_{IP}, \quad p_j = p_{IP} \tag{3}$$

$$u_{j} = \frac{d_{0}}{d_{IP}} u_{IP} \tag{4}$$

$$v_j = \frac{d_0}{d_{IP}} v_{IP} \tag{5}$$

$$d_{IP} = \frac{\Delta x_{\min}}{\max\left(|n_x|, |n_y|\right)} \tag{6}$$

(3) 速度の二次内挿による壁境界条件(壁境界条件(3))
Fig. 3 のように物体壁面の法線上に IP1 と IP2 を定義し,
(2)と同様に物体壁面の位置を考慮した境界条件を与える.ここで, *d<sub>0</sub>*, *d<sub>1</sub>*, *d*<sub>2</sub>は物体壁面からセルjの中心, IP1, IP2 までの距離を表す.セルjについて,密度・圧力は IP1 での値を代入し,速度は IP1, IP2,壁面での値から二次内挿を行う<sup>(5)</sup>.物体壁面に沿う座標系を XY とし, X, Y方向の速度をそれぞれ U, V とすると,

$$\rho_j = \rho_1, \ p_j = p_1 \tag{7}$$

$$U_{j} = d_{0}A_{u} + d_{0}(d_{o} - d_{1})B_{u}$$
(8)

$$V_{i} = d_{0}A_{v} + d_{0}(d_{o} - d_{1})B_{v}$$
(9)

$$\begin{pmatrix} A_{u} = \frac{U_{1}}{d_{1}}, B_{u} = \frac{\frac{U_{2} - U_{1}}{d_{2} - d_{1}} - A_{u}}{d_{2}} \\ A_{v} = \frac{V_{1}}{d_{1}}, B_{v} = \frac{\frac{V_{2} - V_{1}}{d_{2} - d_{1}} - A_{v}}{d_{2}} \end{pmatrix}$$

となる.  $U_j$ ,  $V_j$ はx 方向, y 方向の速度になるように回転する. ただし,  $d_l$ ,  $d_2$ は最小格子幅を $\Delta x_{\min}$ として以下のように決定する.

$$d_1 = 1.5\Delta x_{\rm m \ i} \tag{10}$$

$$d_2 = 3.0\Delta x_{\rm m i} \tag{11}$$





Fig. 3 Illustration of wall boundary condition (3)

## 3.2 力の計算方法

粘性計算における力は、物体壁面上の圧力と粘性力を物体周 りで積分することで計算できる. Fluid Cell が Wall Cell に隣接 するとき、Fluid Cell、Wall Cell をそれぞれセル i、セル j とす る.

(1)セル境界面に沿った階段状の力計算(力計算法(1))

Fig. 4 のように, 階段状壁に沿った計算を行う. セル i とセ ル j の境界面 k にセル i が持つ密度, 圧力, 速度勾配を持たせ, 境界面 k に対して垂直方向に圧力  $p_k$ , 平行方向に粘性力  $\tau_k$  を与 える. 境界面 k の面積を  $s_k$  として,物体周りの力 f は以下のよ うに計算できる.

$$\mathbf{f} = \sum_{k} \left( \mathbf{p}_{k} + \boldsymbol{\tau}_{k} \right) \cdot \boldsymbol{s}_{k}$$
(12)

(2)物体形状データに射影した力計算(力計算法(2))

Fig. 5 のように実際の物体壁面に沿った計算を行う.物体形 状データの各要素 k に周囲のセルが持つ物理量を射影し,要素 k に対して垂直方向に圧力  $\mathbf{p}_k$ ,平行方向に粘性力  $\mathbf{\tau}_k$ を与える. 要素 k の面積を  $\mathbf{s}_k$ として,物体周りの力 f は以下のように計算 できる.

$$\mathbf{f} = \sum_{k} \left( \mathbf{p}_{k} + \boldsymbol{\tau}_{k} \right) \cdot \boldsymbol{s}_{k}$$
(13)

物体形状データの要素への射影方法を示す.ここで、物体壁 面に沿った座標系をXYとし、X方向の速度をUとする.Fig.6 のように物体壁の各要素の中心を通る法線上にIP1, IP2を定義 し、これら2点から壁面上での密度,圧力、速度勾配を求める. 密度,圧力はIP1 での値を代入する.速度勾配は式(15)のよう に2点のIPと壁面を通る二次関数を求め、式(16)のように勾配 を計算する<sup>(5)</sup>.

$$\rho_0 = \rho_1, \quad p_0 = p_1$$
 (14)

$$U(Y) = YA + Y(Y - d_1)B \tag{15}$$





# 第 26 回数値流体力学シンポジウム 講演番号





Fig. 6 Illustration of Image Point for method (2)

# 4. 検証計算1:平板周り流れの検証計算

#### 4.1 目的

3章で述べた壁境界条件(1)から(3)において平板周り流れの 検証計算を行い,各壁境界条件における層流境界層の速度分布 と壁面上の摩擦抗力係数を求め,理論解と比較する.平板と格 子のなす角θ(Fig.7)を変化させて,直線状に表現した場合と階 段状に表現した場合で計算する.

摩擦抗力係数を求める際,壁面上の速度勾配の計算は3.2 節の力計算法(2)と同様に壁面,IP1,IP2の速度から二次関数を 求め,式(16)により求める.



Fig. 7 Illustration of parameter " $\theta$ "

## 4.2 計算条件

計算条件を Tab. 2 にまとめる. 最小格子幅は,構造格子で境 界層を解像する際に用いられる格子幅と同程度にする.  $\theta=0^{\circ}$ , 45<sup>°</sup>の場合に生成される格子を Fig. 8 に示す.

1 ab. 2 Compatitutional containent for case
---

1	
レイノルズ数 Re	$10^2  10^3  10^4$
マッハ数M	0.2
最小格子幅 $\Delta xmin$	$0.1/\sqrt{\text{Re}}$
平板の回転角 $\theta$ (deg)	0 15 30 45
CFL 数	100



Fig. 8 Grids generated around the plate

#### 4.3 計算結果と考察

Fig. 9 から Fig. 11 は、壁境界条件(1)から(3)のもとで各レイ ノルズ数における x = 1.0 での層流境界層の速度分布を各回転 角について計算し、理論解と比較したものである. U, Y はそ れぞれ物体壁面に対して平行方向の速度と垂直方向の壁面から の距離を表す. Fig. 12 は平板周りのマッハ数分布の例を示す. どの壁境界条件においても、すべてのレイノルズ数で回転角に よらず定性的に理論解に一致する.  $Re = 10^4$  までは従来と同程 度の格子幅を用いれば、壁境界条件(1)のような階段状の壁境界 でも層流境界層の速度分布は計算可能である.

同一の条件で各壁境界条件における x = 1.0 での摩擦抗力係 数  $C_f$ の値を計算し、理論解と比較したものを Tab. 3 から Tab. 5 に示す.各壁境界条件で二乗平均誤差を求め、比較を行う.壁 境界条件(1)における理論解との二乗平均誤差は7 5%である. 一方壁境界条件(2)における理論解との二乗平均誤差は8%、壁 境界条件(3)では1 8%である. Fig. 9 から Fig. 11 で示したよう に、壁境界条件(1),(2),(3)で境界層全体のプロファイルには明 確な違いは観察されなかったが、 $C_f$ については壁境界条件(1)で は計算誤差が大きく、壁境界条件(2),(3)では改善される.これ は壁面での速度勾配の違いが要因と考えられる. Fig. 13 は、 Re=10<sup>3</sup>、 $\theta$ =45°において式(14)で与えられる速度の二次関数 分布を、各壁境界条件(2)と(3)で壁面における速度勾配がよ り理論解に近いことが確認できる.

# 第26回数値流体力学シンポジウム 講演番号

Re	θ	Cf	理論解との	Cf
		計算値	誤差(%)	理論解
10 <sup>2</sup>	0	0.032	-52	
	15	0.037	-44	0.0664
	30	0.029	-56	
	45	-0.016	-124	
10 <sup>3</sup>	0	0.011	-48	
	15	0.0033	-84	0.0210
	30	0.0046	-78	
	45	0.0020	-91	
$10^{4}$	0	0.0020	-70	
	15	0.0030	-53	0.00664
	30	0.0020	-70	
	45	0.00048	-93	
二乗平均			75	

Tab. 3 Skin friction coefficient on the plate using wall boundary condition (1)

Tab. 4 Skin friction coefficient on the plate . all boundar dition  $(\mathbf{n})$ 

using wall boundary condition (2)							
Re	θ	Cf	理論解との	Cf			
		計算値	誤差(%)	理論解			
10 <sup>2</sup>	0	0.070	5				
	15	0.069	4	0.0664			
	30	0.070	5				
	45	0.080	21				
10 <sup>3</sup>	0	0.021	0				
	15	0.022 5		0.0210			
	30	0.022	5				
	45	0.023	10				
$10^{4}$	0	0.0066	-1				
	15	0.0087	31	0.00664			
	30	0.0075	13				
	45	0.0072	8				
二乗平均			8				

Tab. 5 Skin friction coefficient on the plate using wall boundary condition (3)

using wan boundary condition (5)							
Re	θ	Cf	理論解との	Cf			
		計算値 誤差(%)		理論解			
10 <sup>2</sup>	0	0.070	5				
	15	0.080	21	0.0664			
	30	0.070	0.070 5				
	45	0.092	39				
10 <sup>3</sup>	0	0.021	0				
	15	0.021	0	0.0210			
	30	0.022	5				
	45	0.026	24				
$10^{4}$	0	0.0076	15				
	15	0.0085	28	0.00664			
	30	0.0079	19				
	45	0.0078	18				
二乗平均			18				









using wall boundary condition (1)  $((a): Re=10^{2}, (b): Re=10^{3}, (c): Re=10^{4})$ 











 $((a): Re=10^{2}, (b): Re=10^{3}, (c): Re=10^{4})$ 



Fig. 12 Mach number distribution around the plate



Fig. 13 Velocity distribution near the wall boundary using each wall boundary condition

## 5. 検証計算2:円柱周り流れの検証計算

#### 5.1 目的

直径1の円柱周り流れの検証計算を行い、流れ場の再現性と 力計算の精度について検証する.流れ場は円柱後方に発生する 双子渦の大きさやよどみ点での圧力係数について比較する.力 計算は4章で述べた力計算法(1)と(2)で計算を行い、計算精度の 違いを調べる.このとき、壁境界条件を(1)と(2)に設定した場合 について計算を行う.

# 5.2 計算条件

計算条件を Tab. 6 にまとめる. レイノルズ数は定常流れが保たれる範囲内で設定する. 円柱周りに生成される格子を Fig. 14 に示す.

1a0.0 Computational containion for case 2	Tab. 6	Computational	condition	for	case	2
---	--------	---------------	-----------	-----	------	---

レイノルズ数 Re	10 20 40
マッハ数M	0.2
最小格子幅∆xmin	0.01
CFL 数	100



第26回数値流体力学シンポジウム



Fig. 14 Grids generated around the cylinder

## 5.3 計算結果と考察1

円柱周りの流れ場の再現性を検証する.各レイノルズ数における円柱周りのマッハ数分布と流線を Fig. 15 に示す.後方で双子渦ができており、レイノルズ数の増加に伴い大きさを増すことが確認できる.各レイノルズ数におけるよどみ点圧力係数  $C_{p,s}$ ,再循環領域の長さ L と円柱の半径の比 L(0.5D) の計算結果を過去の研究<sup>60708</sup>と比較を行うと、Tab. 7 のようになる.いずれのレイノルズ数においても壁境界条件(1)と(2)共に過去の研究結果の範囲内に収まっており、流れ場は正しく計算できている.

抗力係数 C<sub>d</sub>を力計算法(1)と(2)により求めた結果を過去の研究<sup>(6)(7)(8)</sup>と比較すると Tab. 8 のようになる.力計算法(1)では,レイノルズ数によらず壁境界条件(1),(2)ともに10%以上値が小さい.力計算法(2)では,壁境界条件(1)の場合は力計算法の改善にもかかわらず過去の研究との差が30%に増大する.一方壁境界条件(2)の場合は力計算法を(1)から(2)に改善することで過去の研究との差は1%程度となる.つまり,流体計算に壁境界条件(2)を,力計算に力計算法(2)を用いた場合に限り,抗力係数が過去の計算例と一致することが分かる.

そこで、流体計算と力計算の方法の組み合わせと抗力係数の 計算結果を詳しく調べる. Tab. 9 は Re = 10 における力計算の 結果を、圧力抗力係数  $C_{dv}$ と摩擦抗力係数  $C_{dv}$ に分解して示した ものである. これから各計算結果の差は摩擦抗力係数のみにみ られることが分かる. 平板の例で示した通り、壁境界条件(1)で の流体計算では  $C_{dv}$ が中均で1/4程度の値に見積もられるため、 力計算法(2)を用いても  $C_{dv}$ が小さく見積もられる. 一方、壁境 界条件(2)では  $C_{f}$ が8%程度の誤差で見積もられるため、力計算 法(2)を用いることで摩擦抗力の計算精度が向上されると考え られる.

よって直交格子法を用いた粘性計算は,壁境界条件と力計算 共に改善を行うことで抗力係数の推算精度の向上が可能となる.

# 第 26 回数値流体力学シンポジウム 講演番号

Re	著者	Cp,s	L/0.5D
10	Dennis and Change	1.489	0.53
	Nieuwstadt and Keller	1.500	0.434
	Imamura 6	1.403	0.478
	本研究(境界条件(1))	1.426	0.501
	本研究(境界条件(2))	1.445	0.477
20	Dennis and Change	1.269	1.88
	Nieuwstadt and Keller	1.274	1.786
	Imamura 6	1.233	1.852
	本研究(境界条件(1))	1.225	1.860
	本研究(境界条件(2))	1.242	1.805
40	Dennis and Change	1.144	4.69
	Nieuwstadt and Keller	1.117	4.357
	Imamura 6	1.158	4.454
	本研究(境界条件(1))	1.114	4.458
	本研究(境界条件(2))	1.128	4.360

Tab. 7 Pressure coefficient at stagnation point and length of recirculation zone around the cylinder

Tab. 8 Drag coefficient of the cylinder

Re	著者	(	Cd			
10	Dennis and Change 2.846					
	Nieuwstadt and Keller	2.8	328			
	Imamura ら	2.8	348			
		力計算法(1)	力計算法(2)			
	本研究(壁境界条件(1))	2.503	2.158			
	本研究 (壁境界条件(2))	2.491	2.803			
20	Dennis and Change	2.045				
	Nieuwstadt and Keller	2.053				
	Imamura 6	2.051				
		力計算法(1)	力計算法(1)			
	本研究(壁境界条件(1))	1.826	1.591			
	本研究(壁境界条件(2))	1.823	2.039			
40	Dennis and Change	1.522				
	Nieuwstadt and Keller	1.550				
	Imamura ら	1.538				
		力計算法(1)	力計算法(2)			
	本研究(壁境界条件(1))	1.379	1.221			
	本研究(壁境界条件(2))	1.380	1.538			

Tab.	9	Drag	coeff	ficient	of th	е су	linder	at	Re=	10	divided	into
	pre	essure	drag	coeffi	cient	and	viscou	ıs d	rag	coe	efficient	

力計算	力計算法(1)	力計算法(2)
壁境界条件		
壁境界条件(1)	Cd = 2.506	Cd = 2.178
	Cdp = 1.587	Cdp = 1.544
	Cdv = 0.919	Cdv = 0.633
壁境界条件(2)	Cd = 2.489	Cd = 2.803
	Cdp = 1.582	Cdp = 1.543
	Cdv = 0.908	Cdv = 1.260



(a)



(b)



(c) Fig. 15 Mach number distribution and flow line around the cylinder ((a):Re = 10, (b):Re = 20, (c):Re = 40)

## 6. 結論

直交格子法による粘性計算を行った場合に問題となる境界層速 度分布や壁面上の速度勾配の推算精度について、3つの異なる壁 境界条件で比較を行った.また、2つの力計算法に対する壁境界 条件の影響について体系的に調べた.

層流境界層速度分布は、レイノルズ数 10<sup>4</sup>の計算までは階段状 の境界条件でも再現可能で、理論解に一致する.一方で壁面上の 速度勾配は壁面のごく近傍の速度分布をとらえることが必要で、 速度の一次内挿や二次内挿の計算による壁面の位置を考慮した境 界条件に改善することで理論解と同程度の値となる.

抗力係数のうち,圧力抗力係数の計算結果は壁境界条件と力計 算法によらず一定値となるが,摩擦抗力係数の計算結果には差が 見られる.セル境界面に沿った階段状の力計算では,壁境界条件 によらず摩擦抗力係数が正しく計算できない.物体壁面に沿った 力計算法に改善すれば,壁面の位置を考慮した境界条件を用いて 壁面上の速度勾配を正しくとらえられる場合に限り,摩擦抗力係 数が計算可能となり抗力係数の値が過去の計算結果と一致する.

直交格子法による粘性計算は、壁境界の計算方法と力計算法を 共に改善することで抗力係数の推算精度の向上が可能となる.

## 謝辞

本研究は科学研究費助成事業,若手研究(B)(基金)・23760767 に基づき実施された.ここに感謝の意を表す.

#### 参考文献

(1) 今村太郎,神園仁志,高橋悠一,"航空機空力性能評価を目的 とした直交格子法ベース流体ソルバーの開発,"平成23年度航空 宇宙空力班シンポジウム,2012年1月.27日.

(2) 神園仁志, 今村太郎, "埋め込み境界法を用いた直交格子オイ ラーソルバーの改良,"第44回流体力学講演会・航空宇宙数値シ ミュレーション技術シンポジウム 2012.

(3) Mittal, R. and Iaccarino, G, "Immersed Boundary Methods," Annual Review of Fluid Mechanics, Vol. 37, 2005, pp.239-261.

(4) 中橋和博, "直交格子による圧縮性非粘性流れ計算のための壁 境界の取り扱い,"第25回数値流体力学シンポジウム講演論文集, 2011.

(5) Aftosmis, M. and Berger, M., "Progress Towards a Cartesian Cut – Cell Method for Viscous Compressible Flow," AIAA Journal, January 2012.

(6) Dennis, S.C.R. and Change, GZ., "Numerical solutions for steady flow past a circular cylinder at Reynolds number up to 100," Journal of Fluid Mechanics., Vol. 42, 1980, pp471.

(7) Nieuwstadt, F. and Keller, H.B., "Viscous flow past circular cylinders," Computers and Fluids, Vol. 1, 1973, pp59-71.

(8) Imamura, T., Suzuki, K., Nakamura, T. and Yoshida, M., "Acceleration of steady-state lattice Bolzmann simulations on non-uniform mesh using local time step method," Journal of Computational Physics, Vol. 202, 2005, pp.645-663.