### 生產研究 43

# 差分法によるLESについて

On LES by Finite Difference Method

# 堀内 潔\* Kiyosi HORIUTI

## 1. はじめに

ラージ・エディ・シミュレーション(以下,LES)<sup>11</sup> は、Deardorff<sup>20</sup>により,最初に本格的に行われた.この 計算は、その後、Schumann<sup>30</sup>, Moin and Kim<sup>40</sup>, Horiuti<sup>50</sup> により精密化されてきたが、扱った流れ場は、いずれも、 平行平板間の発達した乱流場であった.この場では、チャ ンネル内の下流および横断方向に、流れは一様と考えら れるので、周期境界条件を課すことができる.このため、 この2方向には、Moin and Kim<sup>40</sup>, Horiuti<sup>50</sup>では、フー リエ展開による高精度のスペクトル法が用いられた. チャンネル流といった比較的単純な形状では、こうした 高精度のスペクトル法を用いることが可能であるが、一 般の複雑形状のLESに、スペクトル法を適用するのは、 まだまだ容易ではなく、通常の2次精度、あるいは、高々 4次精度の差分法が多く用いられている<sup>6,70</sup>.

LESでは、すべてのスケールを含む生の変数fに、フィ ルター

 $\overline{f}(x_1,x_2,x_3)$ 

 $= \int_{D_{i=1}}^{3} G_{i}(x_{i} - x_{i}')f(x_{1}', x_{2}', x_{3}') dx_{1}' dx_{2}' dx_{3}' \quad (1)$ を施すことにより,格子スケール (GS) 成分 ( $\overline{f}$ ),格子 以下のスケール (SGS) 成分に分離する.ここに,G(x)は,フィルター関数であり,通常,ガウシアン形もしく は,トップ・ハット形<sup>13)</sup>が用いられている.以下,SGS成 分f- $\overline{f}$ をf'のように記述する.ナビエ・ストークス方程 式,および,連続の方程式に,このフィルターを施すこ とにより,速度 $u_{i}$ , 圧力pのGS成分 $\overline{u}_{i}$ ,  $\overline{p}$ にたいする支配 方程式

$$\frac{\partial \,\overline{u}_i}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} (\,\overline{u}_i \,\overline{u}_j) = -\frac{\partial}{\partial x_j} \,\tau_{ij} - \frac{\partial \,\overline{p}}{\partial x_i} + \frac{1}{Re} \Delta \,\overline{u}_i \qquad (2)$$

$$\frac{\partial x_i}{\partial x_i} = 0$$
 (3)

を得る.本速報では,チャンネル流れを考え, *i*=1(x) は下流方向, *i*=2(y) は壁に垂直な方向, *i*=3(z) は

\*東京大学生産技術研究所 第1部

横断方向を表す.(2)式中の $\tau_{ij}$ は、レオナード項 ( $L_{ij} = \overline{u_i u_j} - \overline{u_i u_j}$ ), クロス項( $C_{ij} = \overline{u_i u_j' + u_i' u_j}$ ), お よび、SGSレイノルズ応力項( $R_{ij} = \overline{u_i' u_j'}$ )から成る.ガ ウシアン・フィルターと併用したスペクトル法では、 $L_{ij}$ は直接計算できる.これは、(1)式のconvolutionの計算 が、フーリエ空間では、ガウシアン・フィルターのフー リエ変換(やはり、ガウシアン形)とfのフーリエ変換の 単純な積で書き表せるという事実による. $R_{ij}$ の近似には 通常スマゴリンスキー・モデル<sup>1-5)</sup>が用いられているが、 過去の計算<sup>4,5)</sup>では、 $C_{ij}$ は無視されてきた。

ところで、近年の電子計算機のめざましい発達は、ス ペクトル法による直接シミュレーション (DNS) を可能 にした.このデータ・ベースを用いたLESにおける乱流 モデリングの直接的な検証<sup>8-12)</sup>は、過去の近似の誤まり、 特に、*C<sub>ii</sub>の*無視が、DNSとの相関、および、乱流強度と いった統計量の精度を、落とすことを明らかにした.*C<sub>ij</sub>* のモデルとしては、Bardina<sup>9</sup>によるモデルがある.これ は、

$$C_{ij} \sim \overline{\overline{u}}_i (\overline{u}_j - \overline{\overline{u}}_j) + (\overline{u}_i - \overline{\overline{u}}_i) \overline{\overline{u}}_j$$
(4)

$$R_{ij} \sim (\overline{u}_i - \overline{\overline{u}}_j) (\overline{u}_j - \overline{\overline{u}}_j) \tag{5}$$

$$C_{ii} + R_{ii} \sim \overline{u}_i \overline{u}_i - \overline{\overline{u}}_i \overline{\overline{u}}_i$$
(6)

のように近似するが、ガウシアン・フィルターを、スペ クトル法と併用した場合には、前述のように、直接計算 することが可能である.これにたいし、一般の2次精度 の差分法では、打ち切り誤差がL<sub>ij</sub>に対応し<sup>13,14)</sup>、陰的に L<sub>ij</sub>の近似を含み、C<sub>ij</sub>を考慮していない.したがって、差 分法におけるC<sub>ij</sub>のモデルの導入は、より精度の高いLES を行うためには、必要なことと考えられる.本速報は、 Bardinaモデルの差分法によるLESへの導入を論じるも のである。

# 2. レイノルズ応力の非等方表現とBardinaモデル

本節では、まず、チャンネル流のDNSのデータ・ベー スを用いたLES乱流モデルの検証を行う。データ・ベー

### 研 究 谏

スの計算には、フーリエ・チェビシェフ多項式展開を用 い,格子点数は, x, y, z方向におのおの, 128, 129, 128 とした。このデータに、x、z2方向には、ガウシアン・ フィルターを、y方向には、トップ・ハット・フィルター を施すことにより、GS成分、および、SGS成分に分離し た.この際、フィルターの特性長さは、x、z方向には、 DNSデータの格子幅の4倍、y方向には、2倍とした。こ のデータを用いて、 $L_{ii}$ 、 $C_{ii}$ 、 $R_{ii}$ の各項の厳密値とモデル 値を算出し、その相関係数等により、モデルの忠実度を 検討した.この結果、まず、Bardinaモデルは、 $C_{ij}$ を非 常に良く近似することがわかった<sup>12)</sup>. 図1は,  $L_{12} > C_{12}^{B}$ と $R_{12}^{B}$ (おのおのBardinaモデルによる $C_{12}, R_{12}$ のモデル 値),  $R_{12}^{s}$  (スマゴリンスキー・モデルによる $R_{12}$ のモデル 値)等との相関係数 (C.C.),および,rms値の比 (R.R.) を示す.この図より、 $C_{12}^{B}$ と $L_{12}$ は、強い負の相関を持 ち,rms値も非常に近いことがわかり,ほとんど,打ち消 し合っていることがわかる。テイラー展開を用いること により、 $L_{ij} > C_{ij}$ は次のように近似できる。

$$L_{ij} \sim \frac{\Delta^2}{24} \overline{u}_i \frac{\partial}{\partial x_k} \frac{\partial}{\partial x_k} \overline{u}_j + \frac{\Delta^2}{24} \overline{u}_j \frac{\partial}{\partial x_k} \frac{\partial}{\partial x_k} \overline{u}_i + \frac{\Delta^2}{12} \frac{\partial}{\partial x_k} \frac{\partial}{\partial x_k} \overline{u}_i + 0 \quad (\Delta^4)$$
(7)

$$C_{ij}^{\ B} \sim -\frac{\Delta^2}{24} \overline{u}_i \frac{\partial}{\partial x_k} \frac{\partial}{\partial x_k} \overline{u}_j - \frac{\Delta^2}{24} \overline{u}_j \frac{\partial}{\partial x_k} \frac{\partial}{\partial x_k} \overline{u}_i \qquad (8)$$

ここに、△は格子間隔を示し、おのおのの展開の最初の 2項は、同じ形で反対の符号をもっている。これが先述 の強い負の相関の原因であるが、注意すべきは、両者を 足し合わせたとき、ガリレイ不変性 (G.I.)<sup>15)</sup>を破る項が 消去される点である. さらに,残りの項は,いわゆるレ イノルズ応力の非等方表現の一部に相当する. この項は, 図1からもわかるように、SGSレイノルズ応力の大きさ と比べ無視できない大きさをもっている. さらに, これ らは、 $\Delta^2$ のオーダーの項であり、スマゴリンスキー・モ デルによる項と同じオーダーであるので、これらの項を



 $\boxtimes 1 \quad C_{12}^{B} \geq L_{12} \mathcal{O} C.C. (\longrightarrow), R.R. (\longrightarrow L_{12} + C_{12}^{B} \geq L_{12}$  $\mathcal{O}$ R.R (--+--),  $R_{12}^{B} + R_{12}^{S} \geq L_{12} + C_{12}^{B} \mathcal{O}$ R.R. (- $\Delta$ -)

無視する積極的な理由はない。

# 3. Bardinaモデルの差分法への導入

Bardinaモデルの差分法への導入には、いくつかの方 法が考えられるが、一つの方法は、(7)、(8)式のテイ ラー展開を直接近似する方法である。しかし、この方法 では、たとえば、壁での境界条件を考えると、整合性が 完全にとれるとは言えない。むしろ、 $L_{ii}$ および $C_{ii}$ <sup>B</sup>は、 フラックス形式で書かれることに注目し、この性質を利 用したほうが良い. この場合, たとえば, 壁では,  $\overline{u}_i = \overline{\overline{u}}_i$ =0となるので、境界条件の与え方も、このほうが容易 である.この方法を採用するには、 $\overline{u}_i$ から $\overline{\overline{u}}_i$ を適当に定 義しなくてはならない。ところで、 2次の中心差分が、 その差分をとる区間で、トップ・ハット・フィルターを 施すことに相当するのはよく知られている<sup>13,14)</sup>.した がって、ここでも、 $\overline{\overline{u}}_i(x)$ を、 $\overline{u}_i(x-\Delta x)$ 、 $\overline{u}_i(x)$ 、 $\overline{u}_i(x+$ Δx)を使って適切に定義することにした. その結果, G.I. の観点から、シンプソン則が最も適切であることがわ かった。したがって、 $L_{ii}$ ,  $C_{ii}$ を近似するスキームは、 次のようになる:

$$\frac{\partial}{\partial x_{j}} L_{ij} \sim L_{x} L_{z} \frac{\delta^{(4)}}{\delta x^{(4)}} (\bar{u}_{i} \bar{u}_{j}) - \frac{\delta^{(4)}}{\delta x^{(4)}} (\bar{u}_{i} \bar{u}_{j}), \qquad (9)$$

$$\frac{\partial}{\partial x_j} C_{ij} \sim \frac{\delta^{(4)}}{\delta x^{(4)}} (\,\overline{u}_i \,\overline{u}_j - \overline{\overline{u}}_i \,\overline{\overline{u}}_j), \tag{10}$$

$$\overline{\overline{u}}_i = L_x L_z \overline{u}_i, \tag{11}$$

$$L_{x} \overline{u}_{i,k} = (\overline{u}_{i,k-1} + 4 \ \overline{u}_{i,k} + \overline{u}_{i,k+1})/6$$
(12)

ここに、 $\delta^{(4)}(\bar{u}_i\bar{u}_i)/\delta x^{(4)}$ は、運動量、および、エネルギー を保存する 4 次精度のArakawa form<sup>20)</sup>を示し、 *ū*<sub>i,k</sub>は、 x方向にk番目の格子点での第i成分の速度を示す。この スキームの長所は、前述のように、たとえば、壁で は、 $\overline{u}_i = 0$ という自然境界条件が使えること、および、 計算機プログラムへの導入が容易な点にある. ここでは, 連続の式、および、圧力勾配の項も4次精度の中心差分 を用いて近似している点に留意されたい。ただし、渦粘 性係数を含む残りの項は、以下の計算例では、2次精度 としている.このスキームは、 $\Delta^2$ のオーダーまで、テイ ラー展開(7),(8)と全く同じ打ち切り誤差を与える。 ほかにも、10種類以上におよぶスキームを試みたが、こ のスキームが最良の結果を与えたので、採用した。とこ ろで、これらのスキームの優劣は、打ち切り誤差の、GS エネルギー・バランス中での振る舞いで,評価できる. それは、打ち切り誤差が、同バランス中では、たとえば、 <(∂ ū/∂x)³>といったderivative skewnessで表現でき, これらは、せん断乱流中では、零以外の正負の値をとる からである<sup>13,14)</sup>. 種々のderivative skewnessのうち,特 に、 $-\langle \partial \bar{u}/x \cdot \partial \bar{v}/\partial x \cdot \partial \bar{u}/\partial y \rangle$ の項が最も重要な貢献を 

していることが明らかになった<sup>21)</sup>. この項は, GSエネル ギーの生成項(-< $\overline{u}$ "  $\overline{v}$ > $\partial \overline{u}$ / $\partial y$ )に近い項であり,特に, 壁際のsublayerからbuffer layerにかけては,正の値をと り,エネルギーの生成に貢献している(ここに, $\overline{u}$ "は, $\overline{u}$ のx-z面内平均からのずれを示す). これらのlayerで は,いわゆる縦渦の発生に伴う乱流エネルギーの生成が 激しく起きることが良く知られている. 一方,一般に, derivative skewnessは,渦の伸長に関係していること は、良く知られており<sup>13,14)</sup>,こうした秩序構造と,関連し ている項と考えられる. 他のスキームの失敗は,derivative skewnessによるGSエネルギーの生成,あるいは,散 逸が大きすぎることによる.

不等間隔メッシュへの本スキームの適用には、シンプ ソン則による積分を、ラグランジュ補間による積分に置 きかえる等の補正が必要である.同時に、Bardinaモデル 自体にも補正が必要である.

### 4.計算結果

スキーム(9)~(12)を用いた結果を、他のスキームに よる結果と比較する。チャンネル幅と、壁面摩擦速度で 定義したレイノルズ数 (Re) は1280とし、格子点数は、  $64 \times 62 \times 64$ とした。基本的な数値計算法はHoriuti<sup>5)</sup>と同

図2は、GSエネルギーの壁近傍のy分布を示す.(a), (b)は、おのおの、下流、および壁に垂直な成分である。 (a),(b)のいずれにおいても、ケース1、2とケース 3、4との2つのグループに分けることができる。ケー ス1は、スペクトル法を用い、多大の計算時間を要する が、残念ながら、その結果は、ケース2にくらべ、必ず しも改善されているとは言えない。また、ケース3と4 にも、著しい相違は見いだされない。実験との比較から、 後者のグループ、すなわちBardinaモデルを導入したほ



1.00-1.00-0.50-0.00 25.0 50.0 75.0 100.0

1.50

○, ケース1;---, ケース2;-----

図2 壁近傍の乱流強度の分布 (a)下流方向成分 (b)垂直方向成分 ケース3; ----, ケース4; -----, 実験データ<sup>22)</sup>





図3 GS乱流エネルギー下流方向成分のバランス (a)ケース3 (b)ケース4 <u>→</u>, レオナード項による散逸; →, Bardinaモデルによる生成; ----, 生成項; ---+--, 輸送項; ---×--, velocity-pressure gradient; ---◇--, 拡散項; -----, 散逸項

研 兖 速 報 เกมแบบกามแบบแบบกามเกมแบบกามแบบกามแบบกามแบบกามแบบกามแบบกามแบบกามเกมแบบกามเกมแบบกามเกมแบบกามเกมแบบกามเกม



図4 ダイナミック・テストの相関係数のy分布 ----, フィルターをかけたDNSデータとLESのケース 1におけるC.C.; ----, ケース3;-----, ケース4

うが、壁付近での立ち上がりがより良い、および、乱流 強度のピーク位置がより壁に近い等の点で, 改善されて いる.したがって、過去のケース1の欠点が解消されて いることがわかる。図3は、GS乱流エネルギーの下流方 向成分のバランスである。(a), (b)はおのおのケース 3、4からのものであるが、両者はほぼ同一であり、新 しいスキーム(9)~(12)は、レオナード項、および、Bardinaモデルを忠実に近似していることがわかる。ちなみ に、ケース4に要する計算時間は、ケース3の半分であ り、顕著な節約となっている。このエネルギー・バラン スで注目すべきは、レオナード項がエネルギーの散逸を しているのにたいし、Bardinaモデルによる項は、特に、 y+~10の近辺で,エネルギーの生成として機能しており, この領域ではエネルギーの"backscaffering"を行ってい る点である. この点は,前述のderivative skewnessと密 接に関連している。最後に、"厳密"解との相関を測る dynamicなテストによって、スキームの精度を検証す る12).図4は、無次元時間で0.225経過した時点での相関 係数のy分布で、ケース4は、ケース1より高い相関を保 持しているが,ケース3に比べると,やや低い相関となっ ている.これは、4次精度差分は、高波数成分にたいす る精度が、スペクトル法に比べると低いこと、および、 粘性項の計算に,2次精度を用いたことによると考えら れる.

# 5.まとめ

LESにおけるレオナード項とBardinaモデルの役割を 論じ、レオナード項のみの導入は、計算精度を落とすこ とを明らかにした。さらに、差分法によるLESへの、両 者の適切な導入を図る、新しいスキームを提案した。こ のスキームは、2次精度の打ち切り誤差まで正確に両項 を近似し、スペクトル法とガウシアン・フィルターを併 用した計算と、統計量のレベルでは、ほぼ、同じ精度が 出せ、大幅な計算時間の軽減が図れることを示した。不 等間隔メッシュへの適用については、紙面の関係で、別 の機会にゆずる. (1989年10月9日受理)

# 参考文献

- Reynolds, W.C., Ann. Rev. of Fluid Mech., 8, 183 (1976)
- 2) Deardorff, J.W., J. Fluid Mech., 41, 453 (1970)
- 3) Schumann, U., J. Comp. Phys., 18, 376 (1975)
- 4) Moin, P. and Kim, J., J. Fluid Mech., 118, 341 (1982)
- 5) Horiuti, K., J. Comp. Phys., 71, 343 (1987)
- 6)生産研究、乱流の数値シミュレーション(NST)特集
   号、その1~その5(1985~1989)
- IIS Ann. Report on Num. Simulations of turb. flows, No. 1~3 (1986~1988)
- 8) Clark, R.A. et al., J. Fluid Mech., 91, 1 (1979)
- 9) Bardina, J., Ph. D. dissertation, Stanford Univ. (1983)
- 10) Speziale, C.G. et al., Phys. Fluids, 31, 940 (1988)
- 11) Piomelli, U. et al., Phys. Fluids, 31, 1884 (1988)
- 12) Horiuti, K., Phys. Fluids, A 1, 462 (1989)
- 13) Leonard, A, Adv. Geophys., 18A, 237 (1974)
- 14) 堀内 潔, 生産研究, 第38巻, 第1号, 35 (1986)
- 15) Speziale, C.G., J. Fluid Mech., 175, 459 (1987)
- Leslie, D.C., "Developments in the theory of furbulence"., Clarendon Press, Oxford (1973)
- 17) Yoshizawa, A., Phys. Fluids, 27, 1377 (1984)
- 18) Speziale, C.G., J. Fluid Mech., 175, 459 (1987)
- 19) Nisizima, S. and Yoshizawa, A., AIAA J. 25, 414 (1987)
- 20) Arakawa, A., J. Comp. Phys., 1, 119 (1966)
- Horiuti, K., Proc. Int. Symp. Comp. Fluid. Dyn. Nagoya, Aug. 28-31, p. 233 (1989)
- 22) Kreplin, H. and Ecklemann, M., Phys. Fluid, 22, 1233 (1979)