

# 乱流のラージ・エディ・シミュレーションについて\*

堀内 潔\*\*

### 1. はじめに

ラージ・エディ・シミュレーション (Large Eddy Simulation, 以下 LES と略す) と呼ばれる乱流の 数値シ ミュレーション手法は,今日では,基礎的な研究から工 学上の応用まで広く使われるようになっている.

その 起源 をたどっていくと、1963年の Smagorinsky の論文にさかのぼることができる.この論文は、Monthly Weather Review という論文誌に 掲載 されたものであ り、たぶん、本誌の読者の皆様にはなじみの深いもので あろうと思われる. すなわち, LES は気象学の研究者 により開発された手法であり、その後、他の広い分野に 拡張されていったわけである. そもそも, "Richardson の夢"(1922)に代表される通り、気象学者にとって、 気象の物理現象を数値計算によって予測するというの は、古くからの夢であったように思われる。6時間後の 天候予報のために64,000人を一堂に介したこの"人間並 列計算機"の試みは、残念ながら大はずれに終わったそ うであるが、この夢は脈々と受け継がれてきたように思 われる. その一つの画期的飛躍は, Smagorinsky (1963) にあったのではないかと、筆者は憶測している、聞くと ころによると、気象予報において、インプットのデータ は、各々100km 以上の間隔を離れた観測点からのデー タを基にしているということであるので、数値計算にか かる格子以下のスケールの運動の適切なモデル化を行な うことは必須であろう. それと同時に, 台風といった大 きなスケールの"渦"(eddy) については, 直接その動

きを追って行く必要が生じる.ところで,現在用いられ ている乱流 の 数値シミュレーション手法 は, 大きく, a) 直接シミュレーション (Direct Numerical Simulation, 以下 DNS), b) LES, c) レイノルズ平均モデル によるシミュレーション (Reynolds Averaged Numerical Simulation, RANS) の 3 つに分けることができる. DNS は, 動粘性係数 (以下 v) の 効く Kolmogorov microscale と同程度のスケールまで解像して解く方法, LES は,計算にかかる格子以下のスケールはモデル化 し, それ以上のスケールは, 直接取り扱から方法であ る. RANSは、時間および空間のアンサンブル平均をと ったものであり, 良く知られたものとして, k-ε モデ ル,あるいは,応力モデルがある. ところで, DNS を 行なうためには、 $\eta = \nu^{3/4} \epsilon^{-1/4}$  (ここに、 $\epsilon$  はエネルギー 散逸率)で与えられる Kolmogorov microscale と同程 度のスケールまで格子点を入れなければならない (Tennekes et al. (1972)).

¢が、大きなスケールの速度 U および長さスケール L を用いて U<sup>3</sup>/L と 近似できることを用いると、3次元 DNS に必要な格子点数 は N=(L/ $\eta$ )<sup>3</sup>=Re<sup>9/4</sup> となる. ここに、Re=UL/ $\nu$  はレイノルズ数 である.したがっ て、例えば、Re=10<sup>4</sup> の DNS の計算を行なうためには 10<sup>9</sup> のオーダーの格子点数が必要になる.時間刻み *d*t も ( $\nu$ / $\varepsilon$ )<sup>1/2</sup> のオーダーにしなければならないことも考え合 わせると、現在最高速・最大容量のスーパー・コンピュ ータをもってしても、ほとんど不可能なことは明白であ る.したがって、DNS の適用は、低レイノルズ数に限 られる (Moser *et al.* (1987), Kim *et al.* (1987)).こ れにたいして、RANS は、気象予報に必要な台風の動き

<sup>\*</sup> On Large Eddy Simulation of Turbulent Flows. \*\* Horiuti Kiyosi 東京大学生産技術研究所.

を追うといった非定常な運動の予測には不向きである. こうした事情をふまえると、Smagorinsky の発想自体は "自然"であったかもしれない。しかし、論文が出版さ れて30年を経た今日ですら、本質的に、Smagorinsky氏 の提案したモデルを越えるモデルは出現していないこと は、氏の卓越した 洞察力を 物語っているように思われ る. ところで,昨年の12月下旬に,米国フロリダ州セン ト・ピータースバーグに おいて, プリンストン大学の Orszag 教授等が組織したワークショップ "Large Eddy Simulation......Where Do We Stand ?" が開かれ, 筆者も出席した. このワークショップに Smagorinsky 氏 も出席され、氏がモデルを提案された頃のエピソード等 もお聴きすることができた、氏はその後、管理職に移ら れ、研究よりもマネージメントを主にされたようである が、その後の多くの優秀な気象学者の輩出には、氏の卓 観力や 指導力 が多大に 貢献していたのではないだろう か、現在は、引退生活を楽しんでおられるとのことであ った.こうした歴史的経緯をふまえ、以下、LES の解説 を進めていきたいが、筆者は、気象学には門外漢である ことを最初にお断わりしておきたい、本解説では、気象 では重要な熱源といった外的要素を含めない、非圧縮性 流体に限った。また、応用例としても、Plane Poiseuille 流のみをとりあげるので,はたして,気象の専門家の方 に興味をもっていただけるかわからないが、御容赦願い たい

第2節では、基礎方程式と LES における乱流モデリ ングを紹介し、第3節で LES の数値解析にふれる. 続 く第4節では、DNS データ・ベースを用いた LES 乱流 モデルの検証を行ない、最後に第5節で、LES モデル の最近の展開にふれたい. 本解説では、紙面の都合上、 筆者の研究を中心に取り上げるので、欠落する部分も、 多分にあると思われるが、その部分を補なうものとして Fox and Lilly (1972), Reynolds (1976), Rogallo and Moin (1984) の優れたレビューを御参考にされたい.

### 2. 基礎方程式と LES 乱流モデル

ここでは、非圧縮性流体の運動を考えるので、基礎方 程式は、ナビエ・ストークス、および、連続の方程式で ある。

$$\frac{\partial u_i}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_i} (u_i u_j) = -\frac{\partial p}{\partial x_i} + \nu \Delta u_i. \qquad (1)$$

$$\frac{\partial u_i}{\partial x_i} = 0 \tag{2}$$

ここに, ui は, i 方向の速度成分, p は圧力を示す.

LES では、各点の乱流変動 fを、一種の粗視化の導入 により、格子以上のスケールで変化 する 変数  $\overline{f}$  (Grid Scale あるいは GS 変数) と、それからの変動量 f' (Subgridscale, SGS 変数) に分離する. これには、フィルタ リングという操作によるもの (Deardorff (1970), Leonard (1974)) と体積平均法 (Shumann (1975)) の 2 つ が用いられている. フィルタリングとは、f(x) にたい し、粗視化変数  $\overline{f}(x)$  を、フィルター関数 G(x) との convolution により、

$$\overline{f}(x) = \int_{-\infty}^{\infty} G(x - x') f(x') dx'$$
(3)

により定義する方法で, Deardorff (1970) により導入さ れた.フィルター関数は, 全空間で積分したとき1にな り, 格子間隔 4 のスケールよりも小さな変動を効果的に 消去するものでなくてはならないが, 一般に用いられて いるものは, 以下の3つである (Leonard (1974)).

1) Gaussian フィルター

$$G(x) = \sqrt{\frac{6}{\pi}} \cdot \frac{1}{\mathcal{A}_{a}} \exp\left(-\frac{6x^{2}}{\mathcal{A}_{a}^{2}}\right) (\mathcal{A}_{a} = 2\mathcal{A}) \quad (4)$$

G(x) = 
$$\begin{cases} \frac{1}{\Delta}; |x| \leq \frac{\Delta}{2} \\ 0; \text{ otherwise} \end{cases}$$
 (5)

3) Cutoff フィルター

$$G(k) = \begin{cases} 1 ; |k| \leq \frac{\pi}{d} \\ 0 ; \text{ otherwise} \end{cases}$$
(6)

ここに、kは、フーリエ空間における波数を表わす. Gaussian および Cutoff フィルターは、通常、一様と考 えられる空間方向に適用され、フーリエ空間で施こされ る. これにたいし、体積平均法は、フィルター変数 vfを

$$v_{\overline{f}} = \frac{1}{\varDelta x_1 \varDelta x_2 \varDelta x_3} \int \int \int \int f(x_1, x_2, x_3) dx_1 dx_2 dx_3$$
(7)

で定義し,積分は,*i*方向に  $Ax_i$ の長さをもつ計算セルの中で行なわれるので,2)の Top-hat フィルター に近い. Schumann (1975)は、たとえば、

$$V = \frac{1}{\partial x_1} (u_1 u_2) = \frac{1}{\Delta x_1} \left\{ {}^1 \bar{u}_1 {}^1 \bar{u}_2 \left( x_1 + \frac{\Delta x_1}{2} \right) - {}^1 \bar{u}_1 {}^1 \bar{u}_2 \left( x_1 - \frac{\Delta x_1}{2} \right) \right\}$$
(8)

$${}^{1}\bar{u}_{1} = \frac{1}{\varDelta x_{2} \varDelta x_{3}} \int \int u_{1}(x_{1}, x_{2}', x_{3}') dx_{2}' dx_{3}' \quad (9)$$

となり,実際上は,各計算セル内の面応力の差分で計算

▶天気// 38.11.

されることに着目した. さらに,計算に用いるセルを設 定し,そのセル内での平均,あるいは,各面内での平均 応力を粗視化変数として採用する方法を用いた. (8) 式より,数値計算の差分法でよく用いられている中心差 分は,Top-hat フィルターと密接に関係していることが わかる. ところで,離散化したときには,面平均は厳密 には定義されず,離散格子点での値を用いた近似積分と なる.そのため,Taylor 展開を用いた 誤差評価を行な うと,Gaussian あるいは Top-hat 関数によるフィルタ リング体積平均法とはほとんど同一になる.したがって ここでは,主にフィルタリングによる方法について述べ る.操作(3)により,速度  $u_i$  および圧力 p は,

$$u_i = \bar{u}_i + u_i', \quad p = \bar{p} + p' \tag{10}$$

と分離される. また, (1) および (2) 式にフィルタ ーを施こした際, 空間微分および時間微分のオペレータ は, 通常, フィルター・オペレータと互換できる. した がって, (10) を考慮して, Filtered Navier-Stokes 方程 式は,

$$\frac{\partial \tilde{u}_i}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} \left( \tilde{u}_i \tilde{u}_j \right) = -\frac{\partial \tau_{ij}}{\partial x_j} - \frac{\partial \bar{p}}{\partial x_i} + \nu \Delta \tilde{u}_i \quad (11)$$
$$\frac{\partial \tilde{u}_i}{\partial x_i} = 0 \quad (12)$$

となる. (11) 式中の *tij* は

$$\tau_{ij} = (\bar{u}_i \bar{u}_j - \bar{u}_i \bar{u}_j) + \overline{u_i' \bar{u}_j + \bar{u}_i u_j'} + \overline{u_i' u_j'}$$
(13)

と書き下せるが、右辺の第1項は、Leonard 項、第2項 はクロス項、第3項は SGS レイノルズ応力項と呼ばれ ている. RANS と LES の主要な相違の一つは、クロ ス項の存在にあり、RANS では、クロス項は消える. Leonard 項は、フィルター関数を決めればモデル化なし に厳密に計算できる。クロス・SGS レイノルズ応力の 2項は、SGS 成分を含むため、GS 変数と相関をつける モデル化が必要である。第1節でふれた Smagorinsky モ デルは、SGS レイノルズ応力にたいする モデル である が、これは、渦粘性係数近似のモデル

$$\overline{u_i'u_j'} = \frac{2}{3} K_G \delta_{ij} - \nu_e \left( \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} + \frac{\partial \bar{u}_j}{\partial x_i} \right)$$
(14)

$$\nu_e = (C_S \varDelta)^2 \left[ \left( \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} + \frac{\partial \bar{u}_j}{\partial x_i} \right) \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} \right]^{1/2}$$
(15)

である. ここに、 $K_G = \overline{u' u u'} / 2$  は SGS 乱流エネルギー である. これは、GS にくらベ十分 スケールの 小さい SCS の変動応力は、GS にたいし、ほとんど粘性的に振 舞い、局所的なストレインに比例するという仮定に基づ いたものである.特徴は、係数  $\nu e$ が空間的・時間的に 変動する点にある.動粘性係数  $\nu$ を導出するときと同様に、乱流場においても、こうしたスケールの分離が可能か否かは 議論のある点だが、SGS 成分の十分スケー ルの小さな変動と GS 成分との相関を記述するものと考えることにする.ここで、Smagorinsky モデルの  $\nu e$ の 導出過程をおってみよう.そのために、 $K_G$ の方程式を 書き下してみると、

$$\frac{\partial K_G}{\partial t} = -\bar{u}_j \frac{\partial K_G}{\partial x_j} - \overline{u_i' u_j'} \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} - \nu \frac{\partial \bar{u}_i'}{\partial x_j} \frac{\partial \bar{u}_i'}{\partial x_j} - \frac{\partial \bar{u}_i'}{\partial x_j} \frac{\partial \bar{u}_i'}{\partial x_j} + \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} + \nu \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} K_G$$
(16)

となる.右辺第1項は SGS convection 項注),第2項は SGS production 項,第3項は SGS dissipation 項(以 下  $\varepsilon$  と書く),第4.5項は SGS diffusion 項と呼ばれ る. 乱流場では、レイノルズ応力が平均速度勾配と相互 作用して乱流エネルギーが生成される.いま,(16)の  $\overline{ui'uj'}$ に(14)を用い、SGS production 項が dissipation 項に等しいという局所平衡の仮定をおいてみる.この2 項の平衡は、次節で見るように、チャンネル流あるいは ジェット流といった典型的な流れ場の平均エネルギー・ バランスでは、比較的普遍的に 成立している ことであ る.すると、

$$-\overline{u_i' u_j'} \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} = \nu_e \left( \frac{\partial \bar{u}_i}{u x_j} + \frac{\partial \bar{u}_j}{\partial x_i} \right) \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_j} = \varepsilon$$
(17)

となる.ここで,次元解析から,

$$\nu_e = C_{\nu} K_G^{1/2} \varDelta, \qquad \varepsilon = \frac{C_{\varepsilon} K_G^{3/2}}{\varDelta}$$
(18)

とおくと,

$$K_{G} = -\frac{C_{\nu}}{C_{\varepsilon}} \Delta^{2} \left[ \left( \frac{\partial \bar{u}_{i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial \bar{u}_{j}}{\partial x_{i}} \right) \frac{\partial \bar{u}_{i}}{\partial x_{j}} \right]$$
(19)

を得る. ここに,  $C_{\nu}$ ,  $C_{\varepsilon}$  はモデル定数である. (19) を (18) に代入して, (15) を得る. (15) 中の モデル定数  $C_S$  は Smagorinsky 定数と呼ばれるが, Lilly (1966) は 格子が inertial subrage に入っていると仮定し, 次元解 析的に, (15) が Kolmogorov の 5/3 乗則

$$E(k) = K_0 \varepsilon^{2/3} k^{-5/3} \tag{20}$$

と適合することを指摘した. さらに、Kolmogorov 定数  $K_0$ を1.5として、 $C_S$ の理論値は約0.2であるとした.

1991年11月

脚注) 気象学では advection (移流) 項とするのが慣 例のようだが, ここでは, 流体物理学の慣例になら い, convection (対流) 項とした.

ところで、局所平衡が、多くの流れ場のかなりの部分で 成立することは先述したが、次節で見るようにこの平衡 がくずれる場合もある。そこで、より普遍性をもたせら れるのが、(16)を直接解く方法である。このためには、 SGS diffusion 項をモデル化しなければならないが、通 常は、勾配拡散型のモデルを用い、

$$\frac{1}{2}\overline{u_j'u_i'u_i'} + \overline{p'u_j'} \sim C_{KK} \Delta K_G^{1/2} \frac{\partial}{\partial x_j} K_G \qquad (21)$$

と近似されている. (Lilly, (1967), Schumann (1975)) 1 方程式モデルの特徴は Kg の輸送および拡散の効果を 導入できる点と, 圧力の取り扱かいにある. Smagorinsky モデルを用いた場合には、(14) 式右辺第1項は、(11) 中では圧力と総和されて pressure head  $\bar{p}+2K_G/3$ とし て計算される. 厳密な圧力値を Kg と分離して算出する には, (19) を用いて KG の値を計算しなくてはならな い. しかし, (19) は Smagorinsky 定数 Cs 以外にもう 一つの定数を含み、この定数の 普遍性 は 定かでないた め,不定性が生じる.これにたいし,1方程式モデルで は、KGの値を厳密に評価できる、ところで、RANS で 広く用いられている k- $\varepsilon$  型 2 方程式モデルと 異 なり, LES では K<sub>G</sub> にたいする方程式のみを立てるので、多 少奇異に思われる 読者の方もいらっしゃるかもしれな い. その理由は,  $k-\varepsilon$  モデルでは長さのスケールをkと εを用いて定義するのにたいし、LES では長さスケール が格子間隔 ⊿により決まってしまうことによる.

次に,(13)中のクロス項にたいする モデル について 述べる.

現在,最も広く用いられているのは,Bardina モデル (Bardina (1980)) で,これは,いわゆる scale similarity 仮説に基づいている.GS 速度  $\hat{u}_i$  の全成分のうち,GS とSGS の境界の波数  $\pi/4$ (以下 cutoff 波数)の近辺の波 数成分は,2回フィルターを施したより緩やかに変動す る成分  $\hat{u}_i$  と  $\hat{u}_i$  との差  $\hat{u}_i$ - $\hat{u}_i$  により抽出することがで きる.これにたいし SGS 成分  $ui'_0$ のうち, cutoff 波数に 最も近い成分は,ui' にフィルターを施した $\overline{ui'}=\hat{u}_i-\hat{u}_i$ で与えられる.すなわち,GS 成分のうち最も cutoff 波 数に近い成分と,SGS 成分のうち同波数 に最も近い成 分とは同一であり,両者が相似であることがわかる.こ の scale similarity 仮説をもとに,cutoff 波数に近い成 分のみに着目して,

$\overline{u_i' \bar{u}_j} \sim (\bar{u}_i - \bar{\bar{u}}_i) \ \bar{u}_j$	(22. a)
$\overline{\bar{u}_i u_j}' \sim \overline{\bar{u}}_i \left( \overline{u}_j - \overline{\bar{u}}_j \right)$	(22 <b>.</b> b)
$\overline{u_i'u_j'} \sim (\bar{u}_i - \bar{u}_i) \ (\bar{u}_j - \bar{u}_j)$	(22. c)

したがって,

$$\overline{u_i'\bar{u}_j + \bar{u}_i u_j'} + \overline{u_i' u_j'} \sim \bar{u}_i \bar{u}_j - \bar{u}_i \bar{u}_j \tag{23}$$

と近似するのが, Bardina モデルである. ここで,  $Li_i$ お よび  $C_{ij}$ を Taylor 展開を用いて評価してみる. (3)式 より, Gとして Gaussian 関数を用いた場合,

$$\overline{f} = f + \frac{\varDelta^2}{24} \frac{\partial}{\partial x_k} \frac{\partial}{\partial x_k} f + \mathcal{O}\left(\varDelta^4\right)$$

と展開できる. (2次のモーメントの係数までは, Tophat フィルターも同一である) したがって,

$$u_{j}' = -\frac{\Delta^{2}}{24} \frac{\partial}{\partial x_{k}} \frac{\partial}{\partial x_{k}} u_{j} + 0 (\Delta^{4})$$
(25)  
$$L_{ij} = \left(\frac{\Delta^{2}}{24} \tilde{u}_{i} \frac{\partial}{\partial x_{k}} \frac{\partial}{\partial x_{k}} \tilde{u}_{j} + \frac{\Delta^{2}}{24} \tilde{u}_{j} \frac{\partial}{\partial x_{k}} \frac{\partial}{\partial x_{k}} \tilde{u}_{i}\right)$$
$$+ \frac{\Delta^{2}}{24} \frac{\partial \tilde{u}_{i}}{\partial x_{k}} \frac{\partial \tilde{u}_{j}}{\partial x_{k}} + 0 (\Delta^{4})$$
(26. a)

$$C_{ij} = -\left(\frac{\varDelta^2}{24}\bar{u}_i\frac{\partial}{\partial x_k}\frac{\partial}{\partial x_k}\bar{u}_j + \frac{\varDelta^2}{24}\bar{u}_j\frac{\partial}{\partial x_k}\frac{\partial}{\partial x_k}\bar{u}_i\right) + 0\left(\varDelta^4\right)$$
(26. b)

と展開される (Clark et al. (1977)), SGS 成分のような 空間的に激しく変動し、その解析性が明らかでない成分 に Taylor 展開を用いることは適切でないかもしれない. ここでは cutoff 波数に近い最もゆるやかに変動する成 分のみを対象としているので、ある程度信頼できる展開 になっていると考えられる。Bardina モデルも、2次の 展開までは Cij と同一の展開を与え, この展開に見る 限り、Bardina モデルは $C_{ij}$ の良い近似になっていると 考えられる. ここで、Lij 中には、速度そのものに比例 する項があるため、この項のみを残した場合、ガリレイ 不変性を破るが、これらの項は、 Cij と総和すると消去 される点に留意されたい. すなわち, Bardina モデルを 用いた Cij の 近似を導入した場合のみ, ガリレイ不変 性を回復 する.(ここでは, ガリレイ不変性 の 回復 を Taylor 展開により示したが、より直接的な証明は Speziale (1985) を参照されたい.) もちろん, ガリレイ不 変性がそれほど厳しく要請されない流れ場もあるが、本 解説で取り上げる十分に発達した Plane Poiseuille 流で は、下流および横断方向に流れは一様 (homogeneous) であるので、この方向では不変性が満足されなくてはな らない. 過去の多くの LES 計算 (Deardorff (1970), Schumann (1975), Moin and Kim (1982), Horiuti (1987)) は, Lii は計算しているが, Cij のモデルは導 入しておらず、この点で精度に欠ける. ところで、(26. a) と (26.b) の総和



第1図 平均速度分布 (Hussain et al. (1975)).

$$L_{ij} + C_{ij} = \frac{\varDelta^2}{24} - \frac{\partial \tilde{u}_i}{\partial x_k} - \frac{\partial \tilde{u}_j}{\partial x_k} + 0 \left(\varDelta^4\right)$$
(27)

は, いわゆる レイノルズ 応力 の 非等方表現 (Speziale (1987), Yoshizawa (1984)) に 相当 することに 留意さ れたい.

以上,現在 LES で主に用いられているモデルとして, SGS Reynolds 応力にたいする Smagorinsky モデルと, クロス項にたいする Bardina モデルを紹介した.以下, これらのモデルの精度を DNS データ・ベースを用いて 検証していきたいが,その前に,次節では LES の歴史 的背景と,数値解析にふれたい.

### 3. LES の数値解析

# 3.1 LES の歴史的背景

SGS レイノルズ応力にたいする Smagorinsky モデル が1963年に提案されたことは、既に述べたが、このモデ ルを用いた本格的な LES は, Deardorff (1970) の先駆 的な仕事に始まる. これは、本解説で主に取り上げる Plane Poiseuille 流を対象としたものであった. これ以 後,この流れ場は、LES、あるいは広く数値シミュレー ションの一つの重要なテスト・ケースとなる. これは, 平行な平板間に 平均圧力勾配 をかけて 流体 を流すもの で、剪断乱流のもつ多くの特徴を備え、かつ飛行機の翼 面上の流れといった実用的価値も高い.以下,座標系を チャンネルの下流方向を x, 平板に垂直な方向を y, 横 軸方向をことする(このラベルのつけ方は、一般に機械 工学系で用いられ、気象系のつけ方と、 y と z が入れ替 わっているので注意されたい). 層流 では, 平均速度分 布が放物線になることは、良く知られているが、十分発 達した乱流状態では,第1図のような平均速度分布 U に なる. これは実験値 (Hussain et al. (1975)) の図である

が、横軸は、壁からの距離 y を wall unit  $u_r/v$  (ここ に  $u_r$  は壁面摩擦速度=壁面摩擦応力の平方根を示す. また、以下、 $y_+=yu_r/v$  とする)の対数目盛りで示し てある。平均速度分布は大まかに3つの層に分けること ができる。 $y_+\sim 50$ からチャンネル中央部にかけては、 ほぼ

$$U/u_{\tau} = \frac{1}{0.4} \log y_{+} + 5.0 \tag{28}$$

という対数則にしたがう logarithmic layer, 壁のごく近 くでは,

$$U/u_{\tau} = y_{+} \tag{29}$$

にしたがら viscous sublayer, ならびに, この2つの層 をつなぐ buffer layer から成る,チャンネル流のシミュ レーション結果の成否判断の一つの基準は、この平均速 度分布が再現できているかどうかである. ところで, 第 1図に見る通り、viscous sublayer は、 $y_+ \sim 5$ 以下に分 布するのにたいし, チャンネル中心部で y+ は約 600 で ある. これは, この実験が, ur とチャンネル幅δにも とづいたレイノルズ数(以下 Rer)を1280としたことに よる. このとき、チャンネル中央部での平均速度による レイノルズ数 (Re) は約25,000となる。したがって, もしも,数値シミュレーションで, sublayer に十分格子 点を入れ、かつ、中心部まで一様に格子点を配置しよう とすると、1,000のオーダーの格子点が必要になり、現 在でも容易ではない. そこで, Deardorff (1970) は, 壁 での厳密な粘着(no-slip)の境界条件を課すことをや め、対数則(28)に適合する近似境界条件を設定した。 計算には, NCAR (National Center for Turbulence Research)の CDC6600 を用い、当時としては、おそら く最大級の総計 6,720 (24×20×14)の格子点を配した 3次元シミュレーションを行なった. この計算は, 平均 速度,乱流強度等をある程度の精度で再現し,乱流の3 次元シミュレーションが十分手の届く圏内に入ってきた ことを世界に印象づけた. この仕事は, 後に Schumann (1975) より,より精密な近似境界条件と前述の 1 方程式モデルを用い,同じく NCAR の JBM370/165 により、最大 65536 格子点を配して受け継がれた、計算 結果の実験値との一致は Deardoff (1970) よりも一層改 善された. (ところで, Schumann (1975) は, Plane Poiseuille 流の他に同軸管内流の LES も行なったが、同 軸管内流の場合,格子の異方性が強くなる. Schumann の用いた体積平均法は、この異方性を効果的に取り入れ ることができる利点がある.)以上の2つは, 壁で近似

境界条件を用いたが、厳密に粘着境界条件を課す計算に は、前述のチャンネル流のもつ stiffness のため、数値計 算上陰解法を用いなくてはならない等の理由から,一世 代上のコンピュータの登場が必要であった。これは、64 台の並列プロセッサーから成る 並列計算機 ILLIAC Ⅳ を用い, Moin and Kim (1982) により、 64×63×128 という大格子点数のもと実現された. 平均速度, 乱流強 度からより高次の統計量も実験値とよく一致しており、 数値シミュレーションが風洞実験と同等の評価をされる ようになる一つの契機となった、ところで、この流れ場 では, x-z 方向に一様と考えられることは前に述べた が、このため、全ての変数をこの方向には離散 Fourier 展開することができる。粘性項に陰解法を用い、他の項 を陽解法で解いた場合,連立の三次元偏微分方程式を, *x*-*z* 方向の波数のペアにたいする連立の一次元連立常微 分方程式群に置換することができる. これらは, 異なる ペア同士は互いに独立であるので、特に並列計算機に有 効な問題である.当時,筆者も,近似・粘着両境界条件 による計算結果の比較に興味があり、 Deardorff (1970) の計算を綿密に行なうのと同時に、粘着境界条件のLES も行なっていた (Horiuti (1982)). 後者については, 圧 力解法に煩雑な解法を用いたため、HITAC M200H で 16×22×16程度の計算であった. しかしながら, この過

程で、Navier–Stokes 方程式の非線型項 (convective 項) の差分近似法により、計算結果に大きな誤差が生じることが明らかになった.

# 3.2 非線型項の近似法

Navier-Stokes 方程式は非粘性の下で, 運動量・運動 エネルギー等を保存する.数値計算の安定化を図るため にも,離散化近似した差分方程式が,こうした保存則を 満足することが必要であることは,Phillips (1959)以 来,良く知られている.こうした保存性の高い、convective 項の近似法の代表例は,Rotational form

$$\frac{\partial}{\partial x_j} \left( \bar{u}_i \bar{u}_j \right) \sim \bar{u}_j \left( \frac{\delta \bar{u}_i}{\partial x_j} - \frac{\delta \bar{u}_j}{\partial x_i} \right) + \frac{1}{2} \frac{\delta}{\partial x_i} \left( \bar{u}_j \bar{u}_j \right) \quad (30)$$

である. ここに、 $\delta/\delta x_j$ は、差分あるいは離散化オペレ ータを表わす. これは、Orszag (1971)により提案され、 当時広く用いられており、Moin and Kim (1982)でも 採用された. もう一つの保存性の高い近似法は、Arakawa (1966)による convective form と divergence form の混合による Arakawa form

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\tilde{u}_i \tilde{u}_j) \sim \frac{1}{2} \tilde{u}_j \frac{\delta}{\delta x_j} \tilde{u}_i + \frac{1}{2} \frac{\delta}{\delta x_j} (\tilde{u}_i \tilde{u}_j)$$
(31)

である. Horiuti (1982) はこちらを採用した. 詳しい解



第2図 GS shear stress のバランス: △, production; ○, convection; ×, velocity-pressure gradient; ◇, diffusion; □, dissipation. (a) Arakawa form の場合, (b) Moin and Kim (1982) の LES データ, (c) Moser and Moin (1987) の DNS データ.

析は Horiuti (1987) を参照されたい。第2図は、GS shear stress  $\langle \bar{u}''\bar{v} \rangle$ のバランス

$$\frac{\partial}{\partial t} \langle \tilde{u}'' \tilde{v} \rangle = -\langle \tilde{v}^2 \rangle \frac{\partial \langle \tilde{u} \rangle}{\partial y} - \frac{\partial}{\partial y} \langle \tilde{u}'' \tilde{v}^2 \rangle 
-2 \langle \left( \nu_e + \nu \right) \frac{\partial \tilde{u}''}{\partial x_j} \frac{\partial \tilde{v}}{\partial x_j} \rangle \qquad (32) 
- \langle \tilde{u}'' \frac{\partial \tilde{p}}{\partial y} + \tilde{v} \frac{\partial \tilde{p}}{\partial x} \rangle + \frac{\partial}{\partial y} \langle (\nu_e + \nu) \frac{\partial (\tilde{u}'' \tilde{v})}{\partial y} \rangle$$

を示す. ここに,  $\bar{u}''=\bar{u}-\langle \bar{u} \rangle$ ,  $\langle \cdot \rangle$  は x-z 面内およ び時間平均であり,右辺の各項は,順に GS production, convection, dissipation, velocity-pressure gradient, difffusion 項と呼ばれる. 第2図aは Arakawa form を用 いた場合の分布で,第2図bは Rotational form を用い た Moin and Kim (1982) のデータであるが, 両者に

\*気天// 38.11.

は 顕著 な 差異 が生じている. 他のデータとの比較のた め、第2図cに Moser and Moin (1987) のわずかに曲 率のあるチャンネル流の DNS のデータを載せた. 第2 図aとcは定性的によく一致しており、production項と velocity-pressure gradient 項が釣り合っているが, 第2 図bでは, 壁から離れたところでは production 項と convection 項が釣り合い,壁の近くでは velocity-pressure gradient 項と convection 項が卓越してバランスしてい る. Moin and Kim (1982) および Horiuti (1987) は, (30), (31) のオペレータ  $\delta/\delta x_j$  のうち, 下流・横断方 向には pseudospectral 法を, y 方向には 不等間隔の格 子配置による1次精度の中心差分を用いた. 誤差解析に より、Rotational form の場合、i=2成分から、 $(A\xi)^2$  $R_{e_{\tau}}^2$ という非常に大きな打切り誤差が壁のごく近くで 生じることがわかった. (ここに、Δξ は、不等間隔の格 子を写像した空間における格子間隔である.) このため, 圧力分布に大きな誤差が生じ, 前述の GS shear stress バランスの差異となって現われた. 同時に, この誤差の ため、乱流状態を維持できず、減衰して層流化してしま うことがわかった. この 減衰を防ぐため, Moin and Kim (1982) は、Smagorinsky モデルを2つの部分に分 i,  $\overline{u_i'u_i'} \notin$ 

$$u_{i}'u_{j}' = -\nu_{e}(e_{ij} - \langle e_{ij} \rangle) - \nu_{e}^{*} \langle e_{ij} \rangle$$

$$e_{ij} = \left(\frac{\partial \tilde{u}_{i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial \tilde{u}_{j}}{\partial x_{i}}\right)$$

$$\nu_{e} = (C_{s} \varDelta)^{2} \sqrt{\frac{1}{2}(e_{ij} - \langle e_{ij} \rangle)^{2}}$$

$$\nu_{e}^{*} = C(D \varDelta_{3})^{2} \sqrt{\langle e_{ij} \rangle \langle e_{ij} \rangle}$$
(33)

と近似した.これは、Two-part モデルと呼ばれ、Schumann (1975) でも採用された.しかしながら、SGS レ イノルズ応力は、本来 local な物理量であり、その評価 に面平均〈eij〉といった global な量が直接入ってくる ことは、不自然のように筆者には思われる.筆者の計算 では、このモデルは利用されていない.ところで、上述 の大きな誤差は、低次精度の差分法を用いたことにより 生じた誤差であり、精度を上げていくにしたがって、消 えていく.しかしながら、最近の研究では、Rotational form を Spectral 法といった高次精度の方法と組み合わ せた場合、Arakawa form と比べ、より大きな Aliasing error が生じることがわかっている (Zang (1989)).こ うした一連の研究から、最近では、Aliasing error な完 全に消去する場合を除いては、Rotational form は、ほ とんど利用されていないようである.ところで、読者の 500 250 -200 -2

689

第3図 Total GS エネルギーの パランス (第2図 の説明を参照).

中には御存知の方もいらっしゃるかもしれないが、Arakawa form は, 現在 University of California Los Angeles の A. Arakawa 氏が NCAR 在籍当時開発された方法で ある. 第2図のような相違は, GS shear stress と y 成 分のGSエネルギー・バランス中で顕著であるが,総GS エネルギーのバランスでは,あまり生じていない. 第3 図は,トータルの GS エネルギー・バランス (式は略す) であるが、特徴的なことは、前節で述べたように、チャ ンネルのほとんどの領域で production 項と dissipation 項が釣り合っているが, 壁近くでは diffusion 項と dissipation 項がバランスしており, convection 項も無視で きない大きさである点である。もしも,格子の解像度が 十分でない場合, このバランスは SGS エネルギーのバ ランスにも反映されている可能性がある. そこで, 1方 程式モデルを用いることにより, diffusion 項および convection 項を取り込み、その影響を探ってみる.

ここで, Plane Poiseuille 流の LES を行なうための格 子点の解像度に言及しておく、こうした剪断乱流の特徴 の一つは、Streak と呼ばれる、いわゆる秩序構造 (Kim et al. (1971)) が存在することである. これは, 流れ場 に水素気胞を注入して可視化すると,壁の近く(y+≲50) の細長い筋の列として 観察 され, 平均値 で約 100 wall units の間隔で、横断方向に概周期的に並ぶ、この構造 が、単にパターンがきれいなだけならば、芸術的価値以 外に何の意味ももたない、しかし、実はこうした構造が 壁近傍から次第に lift up していき, break up する過 程で、大きな乱流エネルギーの生成が起きることがわか っていた. この構造の正確な補捉は, 正確な LES には 必要であるが、その周期間隔は、ときとして、10 wall units といった小さなものも観測される。 一方, 横断お よび下流方向の計算領域全体の大きさは、2点相間関数 が十分減衰する長さをとるが、こちらは、チャンネル幅

1991年11月



点速度相関関数 Rii (r<sub>3</sub>). —, R<sub>11</sub>; —, R<sub>22</sub>; ----, R<sub>33</sub>. (a) Smagorinsky モデル, (b) 1 方程式モ デル.

 $\delta$ の数倍程度が必要であるので、各方向に  $R_{er}$ のオー ダーの格子点が必要となる。y方向には、引き延ばされ た座標系を用いるものの,最初の格子点は,y+~1に 置かれなくてはならない、さらに、チャンネル中央付近 でも、乱流混合のおきる長さ (Prandflの mixing length 約 0.05 & (Tennekes et al. (1972)) を 超える 格子間隔 はとれないので、yの方向にも、 $R_{er}/10$ から $R_{er}$ のオ ーダーの格子点数が必要となる。したがって、総計  $R_{er}^{3}$ のオーダーの格子点数となるが、第1図の実験では、  $R_{e_{\tau}}$ は1280であり、このレイノルズ数で、Streak を完 全に解像するのは、かなり困難である、ところで、たと えば, Moser and Moin (1987) の DNS の dissipation の スペクトルを見ると、そのピークは、streakの間隔に対 応する位置にあり、dissipation の9割近くは、波数0か らこの 波数 まででなされている. LES でも, もしも streak を完全に補促できるだけの 格子点数を 配した場 合, エネルギー散逸は, GS で十分でき, SGS モデルの 影響は、ほとんどなくなってしまい、モデルの公平な評 価になるのかという疑問は残る、ともあれ、上述のオー ダーに近い格子点数は,正確な LES には必要であろう.

3.3 1 方程式モデル

本節では、Smagorinsky モデルと1方程式モデルの比較をおこなう.  $R_{e_{\tau}}$ =1280とし(16)、(18)、(21)式中



第5図 64×62×64の下流方向成分の GS 乱流エネ ルギー. ○, Smagorinsky モデル; △, 1 方程式モデル.

の定数は、 $C_{\nu}=0.05$ 、 $C_{\varepsilon}=1.0$ 、 $C_{\kappa\kappa}=0.1$ と設定し(Horiuti (1985))、 $C_{s}=0.1$ とした。第4図は、 $16 \times 22 \times 16$ の格子点を用いた場合の、横断方向の2点速度相関関数

$$R_{ii}(\boldsymbol{y}, \boldsymbol{r}_3) = \frac{\langle \tilde{u}_i''(\boldsymbol{x}, \boldsymbol{y}, \boldsymbol{z}) \tilde{u}_i''(\boldsymbol{x}, \boldsymbol{y}, \boldsymbol{z} + \boldsymbol{r}_3) \rangle}{\langle \tilde{u}_i''^2(\boldsymbol{x}, \boldsymbol{y}, \boldsymbol{z}) \rangle} \quad (34)$$

であるが、前節の Streak の間隔の半値のところに、相 関関数の最初の負のピークが現れる. Streak の間隔を 算出すると、Smagorinsky モデルの場合約800, 1 方程 式モデルの場合約480となり、改善が見られる.しかし、 こうした改善も、格子の解像度を上げていくにつれ次第 になくなり、第5図の64×62×64の場合の GS 乱流エネ ルギーの分布に見る通り、その差異は小さくなる (Horiuti (1986)). ちなみに、この場合の Streak の間隔は、 約250であり, 横断方向に Moin and Kim (1982) の半 数の格子点しか配していないにもかかわらず, streak の 間隔は同じ値となっている. 第3図で, GS エネルギー・ バランスでは、壁近傍で diffusion 項の影響が大きいこ とを見たが、この事自体は、1 方程式モデルにも実際反 映されており、その符号も、壁近くで正値から、壁から 離れるにしたがって負値に変わるが、その大きさは production, dissipation 項にくらべ小さく影響は小さいよう である. 同様な結論は、 Schumann (1975) および、乱 流混合層の LES (Hamba (1987)) でも得られており, SGS の局所平衡を仮定することは、ほとんど 問題 がな いようである.

そこで、以下は、Smagorinsky モデルの適用に話を限 るが、このモデルの Plane Poiseuille 流への直接的な適 用は、不正確な結果を生じる. それは、

a) Smagorinsky 定数 Cs の修正

b)壁近傍での減衰関数の導入

▲天気// 38.11

の2つを施さないと、渦粘性係数の値が大きくなりすぎ るからである。

a) 2節で述べたように、Kolmogorov 則に基づいた  $C_s$ の理論的見積りは約0.2である。一様等方性乱流の LES (Clark et al. (1977))では、たしかに、この値で 実験と良く一致する結果が得られたが、乱流混合層 (Mansour (1978))、チャンネル流では大きすぎ、各々、 約0.15、0.1が最適値のようである。このことは、 $C_s$ の 普遍性に疑問を呈するが第5節で再び論じることにす る.

b)壁で粘着条件を課す場合, 壁面上で  $\overline{u_i'u_i'}=0$ . すなわち νe=0 を満足しなければ ならない. このため には、4 が壁に近づくにつれ急激に0に漸近するか、ま たは、 $K_G$ が壁面上で0にならなければならない。しか し,前者は,指数関数的な 座標の引き延ばしを 必要と し、チャンネル中央部で格子間隔が粗になりすぎるため 実用的でない. 後者の Kg についても, 壁面上での値を 評価してみると、 $C_s^4 \Delta^2 \cdot (R_{e_\tau})^2 / C_{\nu^2}$ となり、零となら ない. このため、通常は、 $\Delta$  に Van Driest 型減衰関数 (1-exp(-y<sub>+</sub>/26)) (Van Driest (1956)) を乗じてい る. この関数は, RANS モデル で古くから用 いられて きたものではあるが,経験的に導出されたものであり, その理論的根拠は乏しい. また,壁から一定の距離 y+ を離れた x-z 平面上では、一様な減衰を与え、LES で 重要な局所性がない. また、 $\langle u_1' u_2' \rangle$ は壁で漸近的に  $y^3$ と振舞うため、 $\nu_e$ も漸近的に $y^3$ とならなくとはな らないが、この漸近挙動も満足しないことも付記してお く.実は、この減衰関数の導入は、a)と密接に関連し ていることを第5節で論じる.

# DNS データ・ベースを用いた LES 乱流モデルの 直接的検証

本節では、Plane Poiseuille 流の DNS により生成されたデータ・ベースを用いた LES モデルの直接的検証を紹介する. この DNS データ・ベースの 生成 には、 x-z 方向 には Fourier 展開、 y 方向 には Chebyshev 多項式展開を用いた Spectral 法を使用した. (Horiuti (1989 a))したがって、この DNS は、truncation error を全く含まない厳密な DNS である.  $Re_r$  は 360、  $f_r$ ンネル中央部の 速度と  $\delta$  にもとづいた Re は約 7000、 用いた格子点数は128×129×128である.

この DNS データに, フィルターを施こすことによ り,  $u_i \ge GS$  成分  $\bar{u}_i \ge SGS$  成分  $u_i'$  に分離して算出



された  $C_{ij}$  と  $R_{ij}$  の厳密値を, モデルによる値と比較 するのが,本節における検証であり,いわば,厳密値と の忠実度を図る "A priori" test (Clark *et al.* (1977)) で ある. フィルターとしては, x, z 方向方向には Guassian フィルターを, y 方向 に は Top-hat フィルターを 用 い,  $32 \times 65 \times 32$  の LES データを生成した. これは, SGS モデルの検証に足る十分な大きさの SGS エネル ギーを与える格子点数である.本節の詳細は, Horiuti (1989 b) を参照されたい.

4.1 クロス項にたいするモデルの検証

第2節 (26) 式の Taylor 展開の評価から, Bardina モデルは  $C_{ij}$ を2次のオーダーまで正確に近似している ことを示した. これを,  $C_{ij}$ の厳密値と Bardina モデル によるモデル値の相関係数 (C.C.), x-z平面内平均値 の比 (R.M.), root mean square values の比 (R.R.)

$$C.C.(f,g) = \frac{\langle f''g'' \rangle}{\langle f''^2 \rangle^{1/2} \langle g''^2 \rangle^{1/2}}$$
(35. a)

 $R.M.(f,g) = \langle f \rangle / \langle g \rangle \tag{35.b}$ 

$$R.R.(f,g) = \langle f''^2 \rangle^{1/2} / \langle g''^2 \rangle^{1/2}$$
(35.c)

により検証する.本解説では、チャンネル流では最も重要な i=1、j=2 成分の検証のみをおこなう.以下、 $C_{ij}$ の厳密値、Bardina モデルによる モデル値を、各々、 $C_{ij}^{F}$ 、 $C_{ij}^{B}$ 、とし、 $R_{ij}$ の厳密値、Smagorinsky モデルによるモデル値、Bardina モデルによるモデル値を、各々 $R_{ij}^{B}$ 、 $R_{ij}^{S}$ 、 $R_{ij}^{B}$ とする。第6 図は、 $C_{12}^{E}$  と $C_{12}^{B}$ の C.C.、R.M.、R.R.を示すが、C.C. と R.R. がきわめて1に近いことから、Bardina モデルがクロス項の良いモデルになっていることが確認された. R.M. が約0.5 であるが、もともと、 $\langle C_{12} \rangle$ の値は小さいので大きな誤

1991年11月



第7図  $C_{12^{B}} \geq L_{12}$ の C.C. (一〇一), R.R. (--×-); --+--,  $L_{12}+C_{12^{B}} \geq L_{12}$ の R.R.; 一〇一,  $R_{12^{B}}+R_{12^{S}} \geq L_{12}+C_{12^{B}}$ の R.R.;

差ではない. (26. a) と (26. b) の右辺第1項は, 全く 同じ形で異符号になっているので,  $L_{12} \ge C_{12}$ は負の相 関をもつことが予想されるが, これは, 第7図の $C_{12}^{B}$ と $L_{12}$  の C.C., R.R. からも確認される. 図中の C.C., R.R. は, ほぼチャンネル内の全領域にわたって, 各々, -1.0, および 1.0 である.  $L_{12}+C_{12}^{B}$ の残りの項 (27) の大きさを見るために, 図中に  $L_{12}+C_{12}^{B} \ge L_{12}$  の R. R. および  $R_{12}^{B}+R_{12}^{S} \ge L_{12}+C_{12}^{B}$  の R.R. も 含めた が, これらのグラフから, (27) が  $L_{12} \leftrightarrow R_{12}$ に比べ無 視できない大きさをもっていることがわかり, この項が 計算結果に影響を与えることも示唆する.

4.2 SGS レイノルズ応力項のモデルの検証

第8図は、 $R_{12}^{E}$  と  $R_{12}^{S}$ ,  $R_{12}^{B}$  の C.C. であるが、図 から明らかなとおり、Smagorinsky モデルによる  $R_{12}$ の モデル値の相関はかなり低く,負値を示す部分もある. したがって, レイノルズ応力のレベルでは, Smagorinsky モデルの精度は低いと言わざるを得ない。しかし、 dissipation のレベルでの検証, すなわち, dissipation の  $\frac{\partial u_i'}{\partial x_i}$ と,  $R_{12}$ Sによるモデル値  $R_{ij}S \frac{\partial \bar{u}_i}{\partial x_i}$  $\partial u_i'$ 厳密値 レー  $\partial x_i \quad \partial x_i$  $\partial x_i$ との C.C. は、第9図に見るとおり、第8図の C.C. よ りかなり改善されている. Smagorinsky モデルは、乱流 エネルギーの散逸としては、かなり良いモデルとなって いることがわかる (Clark et al. (1977)). ところで, 第8 図中には、 $R_{12}^{B}$  と  $R_{12}^{E}$  の C.C. も含めたが、両者の相 関はかなり高く、こうしたモデルがかなり有望なことを 示唆する. しかし,後述するように, Bardina モデルは, 必ずしも、乱流エネルギーの散逸として機能せず、実際 の計算上は、散逸機構として、Smagorinsky モデルを併



第8図  $R_{12}^{S} \geq R_{12}^{E} \mathcal{O} C.C. (--), R_{12}^{B} \geq R_{12}^{E} \mathcal{O} C.C. (--\times --).$ 



第9図 Dissipation の厳密値と Smagorinsky モデ ルによるモデル値の C.C.

用する必要がある (Bardina (1980), Horiuti (1989 b)).

4.3 "A posteriori" test

4.1, 4.2節のテストは、ある瞬間の 厳密値とモデル 値の相関を見たものであるが、いかなるモデルも実際の LES 計算に導入して、乱流統計量 といったレベルでそ の有効性を 検証 する 必要 がある. それは、"A priori" test で相関の高い忠実なモデルが、"A posterior" なテ ストで良い結果を生み出す保障は、必ずしもないからで ある. また、4.1、4.2のテストは、比較的低レイノルズ 数の DNS データに基づいたものであることも留意しな くてはならない.

そこで、本節では、より高レイノルズ数 (*Re*<sub>r</sub>=1280) の LES 計算に、Bardina モデルを導入し、その影響を 調べた. 用いた格子点数は、128×129×128である.

第10図は, Bardina モデルを導入した場合と導入しない場合の y 方向成分の乱流強度の比較である. ピーク 位置,強度とも,実験値とくらべ, Bardina モデルを導

▶天気// 38.11.



第10図 垂直成分の乱流強度の壁近傍の分布. ○, Leonard 項のみの場合; △, Leonard 項 と Bardina モデルを入れた場合; ----, 実験データ(Hussian et al. (1975)).

入した場合の方が改善されている.

この差異が何に起因するかを調べるために,第11図で は、エネルギー・バランス中での Leonard 項と Bardina モデルの役割を調べてみた. 図中, production 項と dissipation 項が主要項であることは前出の通りであるが, Leonard 項, Bardina モデルによる貢献も無視できない 大きさをもっており, Leonard 項が散逸として機能して いる (Leonard (1974), Moin and Kim (1982))のに たいし, Bardina モデルは、エネルギーの生成として機 能している. これらの総和, すなわち,(27)式による項 は,壁の近くでは正の寄与をしており, SGS エネルギ ーの GS への逆カスケードの役割をしていることがわか る. ところで,(27)式は、エネルギー・バランス中で は、いわゆる derivative skewness と関連づけることが でき、渦の stretching と 密接に 関係している項である (Horiuti (1989 a)).

第12図は, Bardina モデルを入れた場合の, 平均速度 プロファイル  $\langle \bar{u} \rangle$  である. 第1図の実験値を良く再現 しており, 対数則の係数 および定数も良く一致してい る.以上と同様な検証は, Piomelli *et al.* (1988) でも行 なわれているので参照されたい. 同論文では,第3節で ふれた近似境界条件の DNS データ・ベースを用いた検 証も行なっているので参考にされたい.

4.4 "Dynamic" test

1991年11月

たとえば, LES を天気予報に 適用 するには, 予測可 能性のより高いモデルを用いることが当然望ましい. 一 方, カオス理論では, 初期条件の僅かな違いが指数関数 的に 拡大されていくことはよく知られている 事実 であ る. LES では, そもそも高波数成分の粗視化 を 行なっ



693





ており、本質的に統計操作を要する、こうした小さなス ケールのモデリングに,極度な高精度を期待できるかの 判断は,難かしいところである.ここでは, cutoff 波 数近傍のより高精度のモデル化を, Bardian モデルの導 入により行なうことで、どの程度の予測可能性の改善が 図れるかを調べてみる。このために、DNS と LES の並 行計算を行なった. まず, DNS のデータにフィルター を施こして、LES の初期データを生成する これらを 初期データとして、DNS と LES を並行に行ない、ある 時間経過した時点で,再び DNS データにフィルターを 施こした LES データを作り、並行計算された LES デー タとの相関係数を計算する. この2つの LES データの 相関が高ければ、その LES モデルは、高い予測可能性 をもつことになる。第13図は、このテストの結果である が, Leonard 項のみを導入した場合の C.C. はかなり低 いのにたいし, Leonard 項と Bardina モデルの双方を導



第13図 Dynamic test: LESデータとフィルターを かけた DNS データの  $\bar{u}_1''$ の相関係数. -〇-, Leonard 項のみの場合, 一〇-, Leonard 項と Bardina モデルの双方を入 れた場合; --×--, 双方とも入れない 場 合.

入した場合はかなり改善されている. 双方とも導入しな かった場合の C.C. は, 双方とも導入した場合よりもわ ずかに低いが, これは, (27) 式に対応する項が存在し ないためである. 尚, このテストは,  $u_r \ge \delta$  で無次元 化した時間で 0.225 経過した後, あるいは, チャンネル 中央部の流体が, 計算領域のほぼ 1 周期分を通過した後 に行なった (Horiuti (1989 b)).

以上の"A priori","A posteriori"の双方のテストよ り、Leonard 項のみの導入は、精度を落とすことが明ら かになった.ここで、通常の2次精度中心差分法を用い た場合は、Leonard 項のみを導入した場合に対応してい ることを付記しておく、Bardina モデルの差分法計算へ の導入については、Horiuti (1989 a)を参照されたい.

#### 5. 最近の展開

前節で、少なくとも SGS レイノルズ応力のレベルで は、Smagorinsky モデルと DNS の厳密値との相関は低 いことを示した.また、第3節で、Smagorinsky モデル の実際の適用には、a)  $C_s$  の修正、b) 減衰関数の導入 が必要であることを述べた.これらをより普遍的・統一 的に取り入れられるモデルを開発しないと、より広範な LES の応用は難かしい、第1節でふれた米国フロリダ におけるワーク・ショップでも、こうしたモデルが焦点 になっており、2つのモデルが提案された.1つは、 Stanford 大学 のグループによる Dynamic scale model であり、もう1つは、筆者による SGS 渦粘性係数中の エネルギー・スケールの 適切な 選択によるモデルであ



る. 紙面の都合で, ここでは 主に 後者 をとりあげる (Horiuti (1990 a)).

このモデルの導出は,基本的には,第2節の最後に言 及したレイノルズ応力の非等方表現の高次展開項の導入 による.詳細は,Horiuti (1990 b)を参照されたいが, そこでの主要な結論は,渦粘性係数を

$$\nu_e = C_\nu C_\varepsilon \tau E \tag{36}$$

と、時間スケール  $\tau$  と、エネルギー・スケール E で書 き表わしたとき、Eとしては、normal shear stress  $\overline{u_2'u_2'}$ がより適切であるということである。このことを、4節 と同様に DNS データ・ベースを用いて検証してみる。 LES では、時間スケール  $\tau$ は、

$$\tau = \frac{k}{\varepsilon} = \frac{1}{C_{\varepsilon}} \cdot \frac{\Delta}{K_{G^{1/2}}}$$
(37)

となる、いま、r 中の  $K_G = \overline{u_t'u_t'}/2$ として、DNS データ ・ベースより算出した厳密値を用い、適切な *E*をさがし てみる 第14図は、*E* として  $K_G$ を採用した場合の SGS レイノルズ応力  $\langle \overline{u_t'u_2'} \rangle$ の *x*-*z* 平面内平均値の *y* 分布 であるが、DNS の厳密値にくらべモデル値はかなり大 きい、通常は、Van Driest 型減衰関数を併用して、第 14図の大きなピークを減小させているわけである。第15 図は、*E* として normal shear stress  $\overline{u_2'u_2'}$ の DNS デー タを採用した場合の平均値分布であるが、ここでは何ら 減衰関数を導入していないにもかかわらず、平均値はか なり良く DNS データ と 一致している。したがって、 Horiuti (1990 b)の RANS モデルにたいする結論は、 LES でも確認された. なお、図は省くが、このモデルで

▶天気// 38.11.



のモデル値(一〇一)とDNSデータ(--×--) の分布.

は、DNS データとの C.C. もかなり改善されている. さ て、実際の LES 計算にこうしたモデルを導入するには、  $K_G$  および  $\overline{u_2'u_2'}$  を GS 変数により表現しなくてはなら ない. 以下、 $\overline{u_2'u_2'}$  には、Bardina 型モデル

$$\overline{u_2' u_2'} = (\bar{u}_2 - \bar{u}_2)^2 \tag{38}$$

を用いることにする. Kg の近似には 2 通りの方法があ り、1 つは (38) と同様な Bardina 型モデル

 $K_{G} = \sum_{i=1}^{3} (\bar{u}_{i} - \bar{u}_{i})^{2}$ (39)

であり、もう1つは、Smagorinsky モデル(19) 式を用 いて近似する方法である。(39) 式を(36)・(37)・(38) 式と組み合わせたモデルは、前出の局所平衡の仮定と全 く無縁である。このモデルを実際のLES 計算に用いた ところ、格子解像度が高い $128 \times 129 \times 128$ の場合、良い 結果が得られたが、低い $64 \times 62 \times 64$ の場合、平均速度分 布すら前述の対数則を再現できず、実用に適さないこと がわかった。この logarithmic layer は、第3 図に見る 通り、GS の局所平衡がよく成立している領域であり、 SGS の適切なモデリングには、何らかの形でこの平衡 仮説を導入しないと、不正確な結果を生じるようであ る。したがって、(37) 中の  $K_{G}$ としては(19) 式を用い ることにするが、幾つかのモデルの比較検討の結果、モ デル

$$\nu_{e} = (C_{A} \mathcal{\Delta})^{2} \left[ \left( \frac{\partial \tilde{u}_{i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial \tilde{u}_{j}}{\partial x_{i}} \right) \frac{\partial \tilde{u}_{i}}{\partial x_{j}} \right]^{1/2} \\ \cdot \frac{3(\tilde{u}_{2} - \tilde{u}_{2})^{2}}{\sum\limits_{i=1}^{3} (\tilde{u}_{i} - \tilde{u}_{i})^{2}}$$
(40)

の最後の項(以下 fa) が一種の damping factor として 入り、4に他の減衰関数を乗じる必要はない. 同様な factor は, Yakhot et al. (1989) でも使われているが理 論的な根拠は示されておらず,また,ここで用いた SGS 成分の比で与えるかわりに、 GS 成分の強度比で与えら れているため, 格子間隔 を小さくして いっても, この factor が消えない欠点がある. また, エネルギー・スケ ールを normal shear stress とすることにより、減衰関 数の代用にすることは、Launder (1990) によっても提 案されているが, u2'u2' の近似には RANS の応力モデ ルを用いているため,精度が低く,十分な damping が 成されていない. ここでは、LES の利点、 すなわち, ある程度の精度の情報をもった GS 成分が実際にすでに 解かれ、与えられていることを有効に活用して、一種の SGS への外挿を行なったが、こうした アプローチ は今 後かなり有望と思われる.ただし、(40)の faを一般化 するには、チャンネルよりもより複雑な形状での normal shear stress の正確な評価が必要になるが、この点は今 後の課題である.(40)中の CA をチャンネル流で最適 化したところ、約0.15となり、 Smagorinsky モデルの  $C_s = 0.1$ よりも大きめになった.  $C_A \ge 0.15$ としたと き,実効的な Csの平均値は,チャンネル中央部で約0.1 となり、壁の近くでは、Van Driest 減衰関数とほぼ一 致する分布を示し,減衰が効果的に成されていることが わかった.しかも、(40)では、 $C_s$ が空間的に変動し、 局所性をとり入れることができる. ところで, 乱流強度 の非等方性は、一様等方性乱流、乱流混合層、チャンネ ル流の順に強くなり、従来、Smagorinsky 定数も、この 順に小さく選択されてきた. CAの最適値0.15は、一様 等方性乱流の0.2よりは小さめではあるが、(40)のfaに よって、 上記の事実を説明でき、(40) はより普遍性の 高い SGS モデルになりうると考えられる.また, Mason et al. (1986) は、格子解像度を十分にとるとチャンネル 流でも Cs は0.2程度が最適値になると指適しているが, この事も定性的には説明できる (Horiuti (1990 b)).

が最も良い結果を与えることがわかった。(40)の右辺

ところで、(40) は、 $\nu_e$  が壁で満たさなくてはならな い漸近挙動 ( $\sim y^3$ ) は、Van Driest 関数と同様に、残 念ながら満足しない (実用上は、このことが大きな誤差 を生むことはあまり無いようではある). 本節 の最切に ふれた Dynamic scale モデルは、(40) と 同様に、a)  $C_s$  の普遍性が高く、b) "経験的な" 減衰関数が不要な モデルである. このモデルは、漸近挙動を満たし、かつ

1991年11月

695

乱流エネルギーの散逸ばかりでなく,渦粘性係数が負値 をとることによって,GS への back-scatter も行なえる ため,通常の Smagorinsky モデルでは扱かえない乱流 への遷移過程(Horiuti (1986 b), Piomelli *et al.* (1990)) も再現できると報告されている.この Dynamic scale モ デルは,より大きな特性長さをもったフィルター (test filter)をかけ,元のフィルター変数との併用により, GS から SGS への外挿の精度を上げたものである.詳 細は,Germano *et al.* (1991)を参照されたい.

ところで、壁のごく近傍、あるいは、乱流混合層の外 縁付近では、動粘性係数  $\nu$  の影響が無視できない.本節 でとりあげた2つのモデルは、いずれも、 $\nu$  の効果が直 接入っていない.それにもかかわらず成功を収めている のは、レイノルズ応力の減衰は、圧力と連動した $\overline{u_2}$ の 減衰と関係しており、ほとんど非粘性な現象であるため と考えられる. $\nu$ の効果をとり入れたモデルとして、 Yakhot and Orszag (1986)の Renormalization Group 法によるアプローチがあることを付記しておく.

### 6. おわりに

以上, ラージ・エディ・シミュレーションについての 歴史的背景から最近の進展まで紹介してきた. 紙面の都 合上,主に筆者の研究の紹介に限ったため,独善に満ち たものになってしまったかもしれない. 第1節で挙げた 他のレビューも,是非,併読されることをお薦めする. また,内容がstreak,あるいは,減衰関数といった細か い点に片寄りすぎ,気象に必要なもっとマクロなスケー ルの LES (J. Ferziger (私信)によれば Very Large Eddy Simulation)のモデリングについての話題が欠け てしまい,読者の方に果たして興味をもって読んでいた だけたのか不安であるが,この点も御容赦願いたい.

最後に,気象学には門外漢である筆者に,本誌解説欄 への執筆の機会を与えて下さった気象研究所・新野宏氏 に感謝の意を表します. なお,本解説の研究に関して は,文部省科学研究費 Nos. 01613002,02302043,東京 大学・日立製作所共同研究の援助を受けましたことを付 記し,謝意を表します.

## 参考文献

- Arakawa, A., 1966: J. Comput. Phys. 1, 341.Bardina, J., J.H. Ferziger and W.C. Reynolds, 1980: AIAA Paper 80-1357.
- Clark, R.A., J.H. Ferziger and W.C. Reynolds, 1977: Report TF-9, Dept. Mech. Eng., Stanford Univ.

Deardorff, J.W. 1970: J. Fluid Mech. 41, 453-480.

- Fox, D.G., D.K. Lilly, 1972: Rev. Geophys. Space Phys. 10, 51-72.
- Germano, M., U. Piomelli, P. Moin and W.H. Cabot, 1991: Phys. Fluids A3, 1760-1765.
- Hamba, F.: 1987: J. Phys. Soc. Japan 56, 2721-2732.
- Horiuti, K., 1982: Theor. Appl. Mech. 31, 407–427.
- ------, 1985: J. Phys. Soc. Japan 54, 2855-2865.
- ------, 1986a: Notes on Numerical Fluid Mech. 15, 119–134.
- \_\_\_\_\_, 1986b: J. Phys. Soc. Japan, 55, 1528-1541.
- \_\_\_\_\_, 1987: J. Comp. Physics, 71, 343-370.
- \_\_\_\_\_, 1989a: Proc. Int. Symp. Comp. Fluid Dynamics, Nagoya, 233–238.
- \_\_\_\_\_, 1989b: Phys. Fluids A 1, 462-464.
- \_\_\_\_\_, 1990a: Phys. Fluids A 2, 1708-1710.
- \_\_\_\_\_, 1990b: Proc. Int. Workshop "Large Eddy Simulation...Where Do We Stand?, St. Petersburg, Florida, 57-67.
- Hussain, A.K.M.F. and W.C. Reynolds, 1975: J. Fluid Engineering Dec., 568-580.
- Kim, H.T., S.J. Kline and W.C. Reynolds, 1971:J. Fluid Mech. 50, 133-160.
- Kim, J., P. Moin and R.D. Moser, 1987: J. Fluid Mech. 177, 133-166.
- Launder, B.E. and D.P. Tselepidakis, 1990: Near-Wall Turbulence, ed. by S. J. Kline and N.H. Afgan Hemispher Publ. Co., 818-833.
- Leonard, A., 1974: Adv. Geophys. 18A. 237-248.
- Lilly, D.K., 1966: NCAR Manuscript. 123.
- Mansour, N.N., J.H. Ferziger and W.C. Reynods, 1978: Report TF-11, Dept. Mech. Eng. Stanford Univ.
- Mason, P.J. and N.S. Callen, 1986: J. Fluid Mech. 162, 439-462.
- Moin, P. and J. Kim, 1982: J. Fluid Mech. 118, 341-377.
- Moser, R.D., and P. Moin, 1987: J. Fluid Mech. 175, 479-510.
- Orszag, S.A., 1971: J. Fluid Mech. 49, 75-112.
- Phillips, N.A., 1959: The atmosphere and Sea in Motion, ed. B. Bolin, Rockefeller Inst. Press, 501-504.
- Piomelli, U., P. Moin and J.H. Ferziger, 1988: Phys. Fluids, 31, 1884-1891.
- ------, T.A. Zang, C.G. Speziale and M.Y. Hussaini, 1990: Phys. Fluids A2, 257-265.
- Reynolds, W.C., 1976: Ann. Rev. Fluid Mech. 8, 183–208.

- Richardson, L.F., 1922: Weather Prediction by Numerical Process, Dover Edition (1966).
- Rogallo, R.S. and P. Moin, 1984: Ann. Rev. Fluid Mech. 16, 99-137.
- Schumann, U., 1975: J. Comput. Phys. 18, 376-404.
- Smagorinsky, J., 1963: Mon. Weather Rev. 91, 99-164.
- Speziale, C.G., 1985: J. Fluid Mech. 156, 55-62.
- -----, 1987: J. Fluid Mech. 178, 459-475.
- Tennekes, H. and J.L. Lumley, 1972: A First

Course in Turbulence. MIT Press, Cambridge. Van Driest, E.R., 1956: J. Aeronaut. Sci. 23, 1007-1011.

- Yakhot, V. and S.A. Orszag, 1986: J. Sci. Comput. 1, 3-51.
- Yakhot, A., S.A. Orszag, V. Yakhot and M. Israeli, 1989: J. Sci. Comput. 4, 139-158.

Yoshizawa, A., 1984: Pnys. Fluids, 27, 1377-1387.

Zang, T.A., 1989: Submitted to Appl. Num. Math.



# 日本大気電気学会第46回研究発表会のお知らせと参加募集

主 催 日本大気電気学会

共 催 (予定) 電波科学研究連絡委員会E分科会

協 賛 (予定) 日本気象学会, 大気汚染学会

第46回研究発表会を下記により開催することになりま した.今回は,電気通信大学の御世話で,環境の良い調 布市で開催いたします.大気中での諸現象に係わる研究 者,技術者の有意義な研究交流・情報交換の場にしたい と考えておりますので,多数の御参加をお願いいたしま す.尚今回は,「地震,火山噴火に伴う大気電気現象」 に関するシンポジウムを予定しています.

#### 記

開催日時:1992年1月9日(木),10日(金)

- 会場:電気通信大学(京王線調布駅より徒歩10分)
   〒182東京都調布市調布ヶ丘 1-5-1
- 講演募集分野:放射能・イオン・エアロゾル・雷・晴天 電気・電磁波等に関する研究分野の他, 地球規模の大気環境現象を含みます。 今回は、シンポジウム「地震,火山噴火 に伴う大気電気現象」を開催することを

地球電磁気・地球惑星圏学会 日本保健物理学会,静電気学会 エアロゾル研究協議会 電気学会高電圧研究会

予定しています.

尚,電波科学研究連絡委員会E分科会の共催を計画中 で**す**.

ご講演を申し込まれる方は,11月20日(水)までに講 演題目,氏名(講演者に〇印),所属を下記までお送り 下さい.尚,今回は予稿はございませんが,講演終了後 (2月中旬)要旨(A4,1ページ)を「大気電気研究」 に投稿していただきます.

〒182 東京都調布市調布ヶ丘 1-5-1

電気通信大学 菅平宇宙電波観測所

早川正士 TEL. 0424-83-2161 内線 3354

FAX. 0424-89-5861

また、参加費は無料となっております。多くの方のご参 加をお待ちしております。

1991年11月