レイノルズ平均乱流モデルに基づく壁面境界条件の LES への適用 C134

Application of Boundary Condition based on Reynolds Averaged Turbulence Model to LES

○小林克年(東大生研),谷口伸行(東大生研),小林敏雄(東大生研)

Katsutoshi KOBAYASHI*, Nobuyuki TANIGUCHI* and Toshio KOBAYASHI* *IIS., Tokyo University, Tokyo 106-8558, Japan

Annual meeting of Japan Society of Fluid Mechanics will be held at Kyoto University, Sakyo-ku, Kyoto, July 25-27.

Some wall models have been applied to decrease a calculation time for LES. These methods calculate accurately a wall shear stress by wall model, instead of resolving a mechanics occurring near wall as precisely as LES by No-Slip boundary condition. There have been two wall models, the one is the standard logarithmic law (WM1) and the other is to solve the boundary layer equation (WM2). WM1 holds well in zero pressure gradient boundary layer, so that it is impossible to apply WM1 to adverse pressure gradient boundary layer. But WM2 involves the pressure effect explicitly. We calculate channel flow and adverse pressur e gradient boundary layer. In channel flow, although the number of grid points used in WM1 and WM2 was about half as one in No Slip boundary condition, they proved to get better result in a stream wise mean velocity. In adverse pressure gradient boundary l ayer, WM2 predicts more successfully a wall shear stress than WM1.

1. 緒論

多くの工業的問題では、レイノルズ数が高く、複雑な計 算領域の表現に多くの格子点数を必要とするので、計算負 荷の観点から No-Slip 境界条件での LES 計算は非現実的で あり、LESの計算負荷を低減するための試みとして壁近傍の モデル化が挙げられる.この手法は壁面での壁面剪断応力 などの統計平均量を、壁面モデルを用いてできるだけ精度 良く求めるものである.これまでに適用されてきた壁面モ デル111として、平板境界層流れ、チャンネル流れなどの壁 近傍において圧力勾配がゼロのときに成り立つ壁法則(例 えばLogarithmic Law)が挙げられる.これに対しBalaras et al.⁵⁰, Cabot[®]は壁近傍を境界層方程式によりモデル化す る手法を適用している.この手法では壁近傍において境界 層方程式を離散的に解くことにより壁面剪断応力を求める. 従来の壁法則を用いた手法の予測精度が劣ると予想される 流れ場の一つに逆圧力勾配流が考えられる.本論文では以 下で壁法則,境界層方程式, No-Slip境界条件をチャンネル 流の LES 計算に適用し,壁面境界条件として,壁法則,境 界層方程式を用いることの有用性を検証する.更に壁法則, 境界層方程式を逆圧力勾配平板境界層の壁面境界条件に適 用し、境界層方程式中に圧力勾配項が含まれることによる 効果を検証する.

2. 支配方程式

LES 領域の流れ場の支配方程式は、瞬時のナビエストーク ス方程式と連続の式に格子平滑化操作を施したものであり, SGS モデルにはスマゴリンスキモデルを適用した.

$$\frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial t} + \frac{\partial (u_{i}u_{i})}{\partial x_{i}} =$$

$$-\frac{\partial \overline{p}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[v \left(\frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \overline{u}_{j}}{\partial x_{i}} \right) \right] - \frac{\partial \tau_{ij}}{\partial x_{j}}$$

$$\frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial x_{i}} = 0$$
(1)

$$\tau_{ij} - \frac{1}{3} \tau_{kk} \delta_{ij} = -2 \left(C s \Delta f \right)^2 \left| \overline{S} \right| \overline{S}_{ij}$$
⁽³⁾

式(3)中のfは減衰関数であり、Van-Driest型減衰関数を適 用した.以下添え字i=1,2,3はそれぞれ主流方向,壁垂直方 向, スパン方向を表している. 本論文で用いた壁法則(以 後 WM1 と略) は森西により適用された Spalding 則⁴⁾ で 日本流体力学会年会 2000 講演論文集 (2000-7)

あり、定式化は以下のようになっている.

$$F(y',u') = u' - y'$$
 (4)
 $+ \exp(-\kappa B) \times$
 $\left[\exp(\kappa u') - 1 - (\kappa u') - \frac{(\kappa u')^2}{2} - \frac{(\kappa u')^3}{6} \right]$
 $\kappa = 0.4, B = 5.5$ (5)

式(4)は壁面摩擦速度u,の非線形形式であり、ニュートン法 で解くことにより u_r を算出している.この u_r を用いて以下 の式(6)、(7)より壁面での主流方向、スパン方向の壁面剪 断応力を求めている4).

$$\frac{\tau_{12,w}}{\rho} = \frac{v y^+}{u^+} \frac{\overline{u}_1}{y}$$

$$\frac{\tau_{13,w}}{\rho} = \frac{v y^+}{u^+} \frac{\overline{u}_3}{y}$$
(6)
(7)

壁面境界条件に境界層方程式を用いる手法(以後 WM2 と 略)について説明する.壁近傍にLESの計算格子とは別に 更に細かい計算格子を配置し、その領域において以下の境 界層方程式を解く.

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

$$- \frac{\partial \tilde{p}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left[\left(v + v_{i} \right) \frac{\partial \tilde{u}_{i}}{\partial x_{j}} \right] \quad i = 1, 3$$

$$\tilde{u}_{2} = - \int_{0}^{x_{2}} \left(\frac{\partial \tilde{u}_{1}}{\partial x_{1}} + \frac{\partial \tilde{u}_{3}}{\partial x_{3}} \right)$$
(9)

境界層方程式中に現れる乱流渦粘性係数は Johnson-King の 非平衡型モデル "を平衡型にした以下の 0 方程式モデル (J-K model と略す)を適用した⁶⁾.

$$\mathbf{v}_{t} = \kappa y \boldsymbol{u}_{\tau} \left[1 - \exp\left(-y^{+} / A\right) \right]^{2}$$
⁽¹⁰⁾

$$\kappa = 0.41, \quad A = 19 \tag{11}$$

LES 領域での主流方向,スパン方向の壁面剪断応力 $au_{12.w}$,

τ_{13.w}は,式(8)から得られた速度を用いて算出している. 式(8)の右辺には圧力勾配項があるため、WM2 により算出さ れる壁面剪断応力には逆圧力勾配の効果が反映される.

3. 計算結果

3.1 チャンネル流の数値検証

壁面モデル WM1, WM2 と No-Slip 境界条件の LES により R.=395のチャンネル流の数値検証を行った.格子数は WM1, WM2 が 32×32×32, No-Slip 境界条件が 32×64×32 となっ ている.図1に WM2 の主流方向平均速度分布を示す.J-K model は WM2 の境界層方程式を解いた結果を表している. No-Slip 境界条件では対数速度領域で主流方向速度が若干 過大評価されているのに対し WM2 ではその過大評価が改善 される. これは WM1 においても同じ傾向であった. すなわ ち WM1, WM2 によって算出された壁面剪断応力の予測精度が 高いことを表している.図2に WM2のGS 乱流強度の分布を 示す.No-Slip 境界条件は主流方向 GS 乱流強度を過大評価 し、壁垂直方向、スパン方向を過小評価するという傾向が 見られたが、WWM2の主流方向 GS 乱流強度は No-Slip 境界条 件に見られる過大評価が改善されている. しかし壁垂直方 向, スパン方向に関して改善は見られない. これは WMI に おいても同じであった.

3.2 逆圧力勾配平板境界層の数値検証

次に WM1, WM2 による逆圧力勾配平板境界層の数値検証の 結果を示す. LES 領域の計算格子数は主流方向, 壁垂直方向, スパン方向にそれぞれ 100×46×32 とし,RANS 領域の計算 格子数は、主流方向とスパン方向に関しては LES 領域と同 じ格子数,格子幅とし,壁垂直方向に関しては,LES 領域の 壁面からの第1格子点の最小格子幅 0.375(mm)を 42 分割し ている.図 3.4 に壁面摩擦速度,主流方向平均速度の分布 を示す. 丸は実験値, 点線は WM1, 実線は WM2 を表している. WM1 は壁面摩擦速度が過小評価されているのに対し, WM2 は 式(8)に含まれる圧力勾配の効果が適切に働いたことによ り過小評価が改善されている. これは LES の壁面境界条件 として必要な壁面剪断応力が正しく求められていることを 表しており,よって図4より,WM1はM3,M4,において主 流方向速度が過小評価されているが, WM2 ではこの過小評価 が改善されていることがわかる. 主流方向, 壁垂直方向, スバン方向の GS 乱流強度の分布に関しては WM2 による改善 が見られなかった.

4. 結論

壁面モデル WM1, WM2, No-Slip 境界条件によりチャンネ ル流を数値検証することにより以下のことがわかった.WM1, WM2 は格子数が No-Slip 境界条件の約半分であるが, No-Slip 境界条件に見られた主流方向平均速度の過大評価が改善さ れた. これは WM1, WM2 により算出され壁面剪断応力の予測 精度が高いことを表しており、壁近傍をモデル化する試み が有用であることがわかった.主流方向の GS 乱流強度に関 して、WM1, WM2 は No-Slip 境界条件に見られる過大評価が 改善されたが,壁垂直方向,スパン方向の GS 乱流強度に関 しては改善が見られなかった. WM2 の境界層方程式中に圧力 勾配項が含まれていることによる予測精度への効果を調べ るため、逆圧力勾配平板境界層の数値検証を行い以下のこ とがわかった.WM2は、境界層方程式中に含まれる圧力勾配 項の効果が適切に働いたことにより, 主流方向平均速度, 壁面摩擦速度の予測精度が WMI に比べ改善された. よって 逆圧力勾配が生じる流れ場における WM2 の有用性が確認さ れた. しかし 2 次の乱流統計量には同様の改善が見られな かった.この傾向はチャンネル流においても確認された. よって壁面モデルを用いた LES において, 2 次の乱流統計量 の予測精度を改善するためには格子解像度を高くすること によって壁近傍でのメカニズムを精度良く再現する必要が あると考える.



引用文献

- 1) SHUMANN, U., ; J. Comp. Phys., 18 (1975), 376-404.
- 2) PIOMELLI, U., et al: Phys. Fluid A, 1, (1989), 1061-1068
- 3) GÖTZBACH G. , : Encyclopedia of Fluid Mech 6, (1987), chap. 34, 1337-1391
- 4)森西, 生産研究, 42-1, (1990), 47-50
- 5)BALARAS, E., et al, AIAA J., 34, (1996), 1111-1119 6) CABOT, W., Annual Research Briefs, CTR (1995) 41-50
- 7) JOHNSON, D. A., KING, L. S., AIAA J. 23, 1684-1692