特 集 5 研 究 解 説

改良 k-ε モデルによる 2 次元建物モデル周辺気流の数値計算 NUMERICAL PREDICTION OF FLOW AROUND 2D SQUARE RIB USING REVISED k. € MODEL

村 上 周 三^{*}・持 田 灯^{**}・近 藤 宏 二^{***} Shuzo MURAKAMI, Akashi MOCHIDA and Koji KONDO

標準 k- ε モデルのレイノルズ応力等の渦粘性近似自体に改良を加え,渦動粘性係数 v_t の評価式中の係数 C_μ をスカラー化した渦度 Ω と変形速度 S の比 Ω /S の関数とする新しいモデルを提案し,2 次元健物モデルまわりの流れに適用した.このモデルによる結果は,屋根面風上端付近の乱流エネル ギー分布,屋根面の剝離流,屋根面や風上壁面の風圧分布等に関して,標準 k- ε モデルに比べて大幅 な改善が見られた.また,乱流エネルギーの生産項 P_k の評価式を修正した Launder & Kato のモデ ルに比べても,風圧分布がかなり改善された.

1. はじめに

筆者らは、建物のような bluff body まわりの流れ場を 予測対象とする場合,標準 k-εモデルは種々の問題を有 し、風工学の分野で重要となる屋根面風圧等を正しく再現 できないことを指摘した^{1),2)}. これは標準 $k-\varepsilon$ モデルは, 屋根風上端コーナー部周辺において乱流エネルギーkの生 産項 P_kを過大に評価してしまうためである. 筆者らは P_k 中のノルマルストレスを含む成分を除去する形の k-ε モ デルの改良³⁾を試みたが、風向角が変化するような場合の モデルの普遍性に問題を残した. Launder & Kato は、こ の点を改善しかつ淀み点近傍のkの過大評価を解消するモ デルとして、 P_k の評価式を修正した改良 k-ε モデルを提 案した^{4),5)}. 筆者らは, この Launder & Kato の改良 k-ε モデルを境界層流中に置かれた2次元建物モデル周辺気流 の計算に適用し、屋根面付近のkの過大評価、剝離性状、 屋根面風圧に対して一定の改善が見られることを確認し た⁶⁾.しかし、このモデルは運動方程式中のレイノルズ応 力は渦粘性モデル (EVM) でモデル化し、k方程式やε 方程式の生産項に含まれるレイノルズ応力の表現のみを修 正しているという点でモデル化の一貫性に問題が残る.本 報告では、これに対してレイノルズ応力等の渦粘性近似自 体に改良を加えた新しいモデルの検討を行った.

2. モデルの概要

標準 k-ε モデルの基礎方程式を表1の(1)~(6)式に 示す. Launder & Kato^{4),5)}は, 淀み点付近の乱流エネル ギーkの過大生産を改善するために, 淀み点付近で渦度が 0に近づくことに注目し、生産項 P_k((4)式) をスカラー 化された変形速度 S((6)式) とスカラー化された渦度Ω ((8)式)の積で表すモデル((7)式)を提案した(Case 1, 以下 LK モデル). しかし, LK モデルでは, レイノルズ 応力は通例の EVM で近似し、P_kのみを修正しているた め、モデル化の一貫性に欠ける注1).本研究では、これに 対して、EVM で表現した渦動粘性係数 v_t 中の C_u を Ω/S の関数とするモデル((11),(12)式)を検討した(Case 3, 以下 MMK モデル). このモデルの場合、P_kの算定式 ((13)式)は、標準 k-εと同じ形であるが、Ω/S≦1の場 合は、 v_{t} を(11)式で与えるため、最終的な P_{k} の評価は LK モデルによる(7)式と同じとなる.(7)式は淀み点 付近のように $\Omega/S < 1$ の領域では、標準 k- ε の場合の (4) 式で評価される P_kの値を減じ、単純なせん断流れの ように Ω/S=1となる流れでは、(4) 式と同じになる. 一方, Ω/S>1の領域(図2の■部)では,(7)式を用い ると標準 \mathbf{k} - ε の場合((4)式)より $P_{\mathbf{k}}$ が過大となる. Case 3 (MMK モデル) では、これを避けるために、(11) 式の適用範囲を Ω/S≦1 に限定し、 Ω/S>1 の場合は、 通 例の v_t の算定式((12)式)を用いた^{注2)}.また,改善の効 果が P_k ではなく G_u (すなわち v_t)に修正を加えたことに あるのか, Ω/S≦1 なる条件を課したことにあるのかを確 認するため、ν_tには通例の標準 k-εの評価式((5)式)を

^{*}東京大学生産技術研究所 附属計測技術開発センター

^{**}東京大学生産技術研究所 第5部

^{***}鹿島技術研究所(東京大学生産技術研究所受託研究員)

用い、 P_k の評価に(7)式を用いるLKモデルの適用範囲 に $\Omega/S \leq 1$ という制限を付け、 $\Omega/S > 1$ の場合は、標準 $k \in O P_k$ の評価式((4)式)を用いた計算((9),(10)式) も行った(Case 2,以下改良LKモデル).

3. 2次元建物モデル周辺気流の数値計算

3.1 計算の概要

注3) に示す.

3.2 計算結果

(1) 乱流エネルギーk (図1)

風洞実験では、屋根面付近に乱流エネルギーkが大きい 領域が見られるが、屋根面の風上側コーナー付近のkは比 較的小さい(図1(a)). これに対して,標準 k-ε は既往 の立方体モデルの場合1),2)と同様に風上側コーナー付近の $k を 過大に評価している (図 1 (b)). 一方, 改良 k-<math>\varepsilon$ の 場合, Case 1~3のいずれのケースとも標準 k-εに比べて kの過大評価がかなり改善されている(図1(c), (d), (e)). LK モデルの Case 1 と改良 LK モデルの Case 2 を 比較すると、両者にはほとんど差が見られない.一方、運 動方程式中のレイノルズ応力の評価を修正した Case 3 (MMK モデル)は、風上側コーナーの極近傍でkが若干大 きくなっているものの、風上側コーナー付近全体で見れば、 Case 1, 2と同等の値を示している. また, 屋根中央付近 のkがCase 1, 2よりやや増加しており, この点では実験 に近づいている. なお,図は省略しているが, kの生産項 P_kの分布は,標準 k-εでは,立方体の場合と同様に,屋 根の風上側コーナー付近に P_k が大きな値を示す領域が発 生しているのに対して, 改良 k-ε はいずれのケースとも, この領域が狭まりコーナー近傍の Pk のピーク値も減少し ており, kの分布と良く対応している. Case 2 では, Case 1 の P_k の評価式((7)式)を用いると,通例の標準 $k-\varepsilon$ の場合よりも P_k が大きく評価される領域 ($\Omega/S>1$) において、P_kの過大評価を防ぐため(7)式の適用範囲を Ω/S≤1に限定している. 今回の計算において, Case 1と Case 2 に大きな差が見られないのは、図 2 に示す Ω/S の 分布からわかるとおり、Pk が大きくなる屋根面の風上 コーナー付近や屋根面付近の領域の大部分で Ω/S≦1 と なっており、Case 2 と Case 1 で P_k の取り扱いが同じに なっているためと考えられる注4).

(2) 渦動粘性係数 ν_t (図3)

模型風上側の渦動粘性係数 v_t の値は,標準 k- ε では 0.01 ~0.04 程度であるが, P_k のみを修正した Case 1 の場合 0.01~0.03 程度に減少し, v_t 自体を修正した Case 3 では 0.01~0.02 程度とさらに減少している.

(3) 風速ベクトル (図4)

屋根面付近の風速ベクトルを見ると、風洞実験では、屋



図1 乱流エネルギーkの比較

根の風上側コーナー付近から大きく剝離が生じており(図 4(a)),再付着は起こっていない.2次元角柱の場合,立 方体のような3次元角柱^{1),2)}に比べて屋根面での剝離が生 じやすいため,標準 k- ϵ でも剝離が生じているが(図4 (b)),剝離域は実験に比べて狭く,屋根面の中央付近で 実験では観察されない再付着が起こっている.また,屋根 面の風上端近傍における逆流は実験に比べて弱い.これに 対して,改良 k- ϵ は Case 1, 3 のいずれも風上側コーナー

30



から剝離した流れが、屋根面に再付着することなく後流域 に流れており、標準 \mathbf{k} - ε より改善された結果となってい る (図 4 (c), (d)).しかし、屋根面の風上端近傍の逆流 は、いずれの改良 \mathbf{k} - ε とも標準 \mathbf{k} - ε に比べて強くなって

(4) 風圧係数分布(図5)

いるが,実験に比べるとまだ若干弱い^{注5)}.

図5に平均風圧係数分布の比較を示す.ここでは Case 1の結果は省略するが, Case 1と Case 2の差はきわめて小さい.屋根面の風圧係数を見ると,風洞実験では,屋根の風上側コーナーから大きく剝離が生じており,逆流が明瞭に生じているため,屋根面の風上側の風圧係数の変化は少なく,風上端から 0.15 付近で最大値が生じた後,風下に向かって緩やかに負圧が減少している.これに対して,標準 k- ε では風上端に大きな負圧が生じた後,風下に向かって急に負圧が減少している.これは,標準 k- ε では





図5 平均風圧係数分布の比較

風上側コーナーからの剝離がそれほど大きくなく、逆流も あまり強くないことと対応しているものと推測される. 屋 根面の風下側で風圧係数が実験に比べて小さくなっている のは、実験では屋根面への流れの再付着が生じていないの に対して、標準 k- ε では屋根面中央付近で再付着が生じ ているためである. 改良 k- ε の Case 1 の場合,実験と同 様に屋根面への流れの再付着が生じていないため、風上端 から 0.35 の位置より風下では、実験値とよく対応してい る. この分布形状は、立方体を対象とした ASM による気 流計算⁷⁾で得られた屋根面の風圧係数分布とよく似ている. これに対して,屋根面の風上側コーナー付近の逆流が, Case 1 よりやや強くなっている Case 3 では、風上側の風 圧係数がさらに改善されており、風上端から 0.25 位置よ り風下では、実験値とよく対応した結果となっている.風 上壁面の風圧係数は、風洞実験の場合、高さ0.6 まではほ ぼ一定で 0.95 前後の最大値を示している. これに対して, 計算では標準 k-*ε* および改良 k-*ε* の Case 1 は, 高さ 0.85 付近で 0.9 程度の最大値が生じており、この高さ付近では、 実験より大きめの値を示している.また、そこから下に行 くにしたがって標準 $k-\varepsilon$ と改良 $k-\varepsilon$ の Case 1 の場合,風 圧係数は緩やかに減少し、実験より小さめの値となってい る. 一方, Case 3 は高さ 0.65 付近で 0.8 程度の最大値を 示しており,それより上方では実験とよく対応している. また、高さ 0.65 より下方では Case 1 と同じ値となってい る. このように、Case 3 で淀み点より上の風圧係数が改 善されるのは、図4の v_tの分布で示したとおり、風上壁 面近傍の v_tの値が Case 1 よりも小さくなり,これにより レイノルズ応力 $- < u_i'u_i' > の分布が, Case 1 に比べて改$ 善されたためと考えられる. 淀み点より下の風圧係数の一 致度が悪いのは、風上壁面下方の渦の構造をうまく再現で きていないためと考えられる. また, 風下壁面の風圧係数 は、k-εの各計算結果の差は小さく、実験とよく対応し ている.

4.まとめ

(1) Launder & Kato の改良 k- ε モデル (Case 1), その 適用に $\Omega/S \cong 1$ なる制限を設けた場合 (Case 2), また, レイノルズ応力等の渦粘性近似自体に改良を加え, v_t の評 価式中の $C_{\mu} \varepsilon \Omega/S$ の関数とした場合 (Case 3) に関し て,風洞実験および標準 k- ε モデルと比較した.

(2) 改良 \mathbf{k} - ε モデルは、いずれのケースとも標準 \mathbf{k} - ε モデルより改善された結果が得られた.

(3) Case 1, 2にはほとんど差が見られず, Case 3 は Case 1, 2に比べて風速分布, 風圧分布とも実験との対応 が向上する傾向にあった. これは, Case 1, 2 が P_k のみ を修正しているのに対して, Case 3 は v_t 自体を修正して いるため, レイノルズ応力 $-\langle u_i^2 u_i^2 \rangle$ の分布等が改善さ れたためと考えられる.

辞

本論文の執筆にあたり,吉澤 徴教授,小林敏雄教授, 加藤信介助教授,谷口伸行助教授等をはじめとする東大生 研NST研究グループのメンバーならびに鹿島情報システ ム部の石田義洋博士から貴重なご助言をいただいた.記し て謝意を表する. (1994年11月29日受理)

謝

参考文献

- 持田 灯,村上周三,林 吉彦:立方体周辺の非等方乱流 場に関する k-ε モデルと LES の比較,日本建築学会計画 系論文報告集,第423号,1991年5月
- 2) S.MURAKAMI: COMPARISON OF VARIOUS TURBULENCE MODELS APPLIED TO A BLUFF BODY, First International Symposium on Computational Wind Engineering Tokyo, 1992
- オ上周三,持田 灯,林 吉彦:建物周辺気流の数値シ ミュレーションの診断システムに関する研究(第6報), 生産研究第41巻第1号,1989年1月
- B.E. Launder, M. Kato: MODELLING FLOW-INDUCED OSCILLATIONS IN TURBULENT FLOW AROUND A SQUARE CYLINDER, ASME Fluid Engineering Conference, June 20-24, 1993, Washington DC
- 5) M. Kato, B.E. Launder: THE MODELLING OF TURBU-LENT FLOW AROUND STATIONARY AND VIB-RATING SQUARE CYLINDERS, 9th Symposium on Turbulent Shear Flows, 1993.8, Kyoto
- 6) 近藤宏二,持田 灯,村上周三:改良k-εモデルによる2 次元建物モデル周辺気流の数値計算,第13回風工学シンポ ジウム,1994年
- 7) 村上周三,持田 灯,近藤靖史,田中忠範:代数応カモデルにる2次元角柱周辺の乱流場の数値解析,日本建築学会計画系論文報告集,第419号,1991年1月
 - 注1) このため、k 方程式の生産項 P_k が平均運動エネル ギー ($\langle u_i \rangle \langle u_i \rangle / 2$)の輸送方程式中の平均流から乱 れ成分へのエネルギー輸送項 ($-P_k$) と釣り合わな いという問題がある.
 - 注2) 比較のためこの制限を設けない計算を試みたが, Ω/Sが大きい領域(図2)では,(11) 式を用いる とνtを非常に大きく評価してしまい,計算に破綻 を来した.
 - 注3) 計算格子は模型中心から風上方向に5.5,風下方向に20.5,高さ方向に24の範囲を水平x1方向137分割,高さx2方向69分割した2次元のメッシュ.最小格子幅は1/20.計算格子数は139(x1)x71(x2)=9869.境界条件を表2に示す.角柱壁面には既報⁷⁾と同様にLaunder & Spalding型の滑面用のgeneralized log lawを,地表面には粗面用にEを変更したgeneralized log lawを使用.本計算では,風洞実験⁷⁾から求めた粗度長が角柱一辺の約0.1倍であったので,地表面と接する第1セルのx2方向の幅を0.3と若干粗くした.運動方程式,k,εの輸送方程式の移流項にQUICKスキームを,時間差分には1

次精度の FULL IMPLICIT スキームを使用. Case 3 ではわずかに時間変動が見られたので, 無次元時間 20 の平均値を示した.

- 注4) 建物が複数並んでいるようなケースでは、Case 1 と Case 2 で P_k の分布がかなり変化する可能性がある ものと予想される.
- 注5) ここでは示していないが、模型後方の循環流の再付 着距離は、風洞実験の場合、約4.8であった.本計 算の場合、地表面に接する計算格子のサイズが大き いため、循環流の再付着距離を正確に評価すること はできないが、標準 k- ε では約4.6と実験より若干 短かく、改良 k- ε の Case 1,2 では約5.2, Case 3 では約5.3 と標準 k- ε より長く評価される傾向にあ る.



表1 基礎方程式

. 標7	K-ε							
$\frac{\partial \langle u_i \rangle}{\partial t}$ +	$\langle u_j \rangle \frac{\partial \langle u_j \rangle}{\partial x_j}$	-	$-\frac{\partial}{\partial x_{i}}\left(P+\right)$	$\left(\frac{2}{3}k\right)$	$+\frac{\partial}{\partial x_{j}}\left\{ v_{j}\left(\right. \right. \right. \right.$	$\left(\frac{\partial \langle u_i \rangle}{\partial x_j} + \right)$	$\left. \frac{\partial \left\langle u_{j} \right\rangle}{\partial x_{i}} \right\}$	(1)
26	24	a	1 241					

$$\frac{\partial u}{\partial t} + \langle u_i \rangle \frac{\partial u}{\partial x_i} = \frac{\partial u}{\partial x_i} \left(\frac{\partial u}{\partial x_i} \frac{\partial u}{\partial x_i} \right) + P_k - \varepsilon$$
(2)

$$\frac{\partial \varepsilon}{\partial t} + \langle u_j \rangle \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_j} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{v_j}{\sigma_2} \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_j} \right) + \frac{\varepsilon}{k} C_1 P_k - C_2 \frac{\varepsilon^2}{k}$$
(3)

$$P_{k} = v_{i} \left(\frac{\partial \langle u_{i} \rangle}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \langle u_{j} \rangle}{\partial x_{i}} \right) \frac{\partial \langle u_{i} \rangle}{\partial x_{j}} = v_{i} S^{2} \quad (4), \quad v_{i} = C_{\mu} \frac{k^{2}}{\epsilon} \tag{5}$$

$$S = \sqrt{\frac{1}{2}} \left(\frac{\partial \langle u_i \rangle}{\partial x_i} + \frac{\partial \langle u_j \rangle}{\partial x_i} \right)$$
(6),
$$C_{\mu} = 0.09, C_1 = 1.44, C_2 = 1.92$$

$$\sigma_1 = 1.0, \sigma_2 = 1.3$$

Case 1 (LK)

$P_{k} = v_{i} S \Omega (v_{i} d(5) \vec{x}) (7), \Omega = \sqrt{\frac{1}{2} \left(\frac{\partial \langle u_{i} \rangle}{\partial x_{i}} - \frac{\partial \langle u_{j} \rangle}{\partial x_{i}} \right)^{2}}$	(8)						
Case 2 (改良LK)							
$P_k = v_i S \Omega$ ($\Omega/S \le 1$ の場合, v_i は(5)式)	(9)						
$P_k = v_l S^2$ (Q/S>1の場合, $v_l d(5)$ 式)	(10)						
Case 3 (NNK)							
$v_{i} = C_{\mu} \cdot \frac{k^{2}}{\varepsilon}$, $C_{\mu} \cdot = C_{\mu} \frac{\Omega}{S}$ ($\Omega/S \le 1$ の場合)	(11)						
$\mathbf{v}_{i} = C_{\mu} \cdot \frac{k^{2}}{\epsilon}$, $C_{\mu} \cdot = C_{\mu}$ ($\Omega/S > 10$ 場合)	(12)						
$P_{k} = v_{l} S^{2} (v_{l} t(11), (12) t)$	(13)						

表 2 境界条件

流入面	$\langle u_1(x_2) \rangle = (x_2)^{\frac{1}{4}}$ (実験に同じ), $\langle u_2(x_2) \rangle = 0$, $k(x_2) = 実験値の分布に従う (図-6参照)$ $l(x_2) = (C_k k(x_2))^{\frac{1}{2}} (\partial \langle u_1(x_2) \rangle / \partial x_2)^{-1}$ (流入面で $P_k = \varepsilon$) $v_t(x_2) = k(x_2)^{\frac{1}{2}} l(x_2), \varepsilon(x_2) = C_k k(x_2)^{\frac{3}{2}} / l(x_2)$
流出面	$\langle u_1 \rangle, \langle u_2 \rangle, k, \varepsilon : \partial / \partial x_1 = 0$
上空面	$\langle u_2 \rangle = 0, \langle u_1 \rangle, k, \varepsilon : \partial / \partial x_2 = 0$
地表面 建物壁面	壁面のシアストレスは①式、壁面速度勾配は②式、 k 方程式中の壁面第 1 セルのε(ε)は③式、 ε 方程式中の壁面第 1 セルのε(ε)は③式で与える。 $\frac{\langle u_i \rangle_{\mathbf{r}}}{(\tau_{\mathbf{r}} / \rho)} \left(C_n^{\frac{1}{2}} k_r \right)^{\frac{1}{2}} = \frac{1}{\kappa} \ln \left[E \frac{1}{2} h_r \left(C_n^{\frac{1}{2}} k_r \right)^{\frac{1}{2}} / v \right]$ $\left\{ v_i (\partial_i u_i / \partial x_i) \right\}_{\mathbf{u}^{u}} = \tau_c / \rho$ ②, $\overline{e} = \frac{C_n^{\frac{1}{4}} k_r^{\frac{1}{2}}}{\kappa h_r} \ln \left[E h_r \left(C_n^{\frac{1}{2}} k_r \right)^{\frac{1}{2}} / v \right]$ $\left\{ v_i (\partial_i u_i / \partial x_i) \right\}_{\mathbf{u}^{u}} = \tau_c / \rho$ ③, $k : \partial k / \partial x_n = 0, \kappa = 0.4, C_\mu = 0.09$ 模型壁面では、滑面用のgeneralized log law として $E = 9.0 \delta$ 地表面では、粗面用のgeneralized log law とし $T E = 9.0 \delta$ 地表面では、粗面用のgeneralized log law とし $T E = 0.055 \delta \epsilon \psi \Pi$ (粗面用の $E d c O = 6$ の気流分布で与えられる粗度 $B_0.1 h_o b $ 推定) Ø式は壁面第 1 セルの P k の 算出に用いられる。

記号 x_i :空間座標の3成分(i=1:主流方向, i=2:鉛直方向), u_i :風速3成分, <f>:変数fの時間平均, f':変数fの変動成分(f'=f.<f>), l:乱れの長さスケール, k:乱流エネルギー, ε :エネルギー消散率, ν t:渦動粘性係数, < u_t >p:地表面(または建物壁面)第1セルの接線方向速度成分, k_p :地表面第1セルのk, h_p :地表面第1セルの地表面直交方向の幅, τ w:地表面のシアストレス, ρ :空気密度, ν :動粘性係数, κ :カルマン定数(=0.4), C μ :比例定数(=0.09), E:generalized log lawの係数,添字t:接線方向, n:法線方向, Cp:風圧係数 なお,文中の諸量は角柱の一辺の長さHb,高さHbでの流入風速< u_b >で無次元化されている.