

УДК 532.517.4

АВТОМОДЕЛЬНЫЕ РЕШЕНИЯ $k - \omega$ -МОДЕЛИ ДАЛЬНОГО ТУРБУЛЕНТНОГО СЛЕДА

© 2019 г. А. В. Шмидт^{a,*}

^aИнститут вычислительного моделирования СО РАН, Красноярск, Россия

* E-mail: schmidt@icm.krasn.ru

Поступила в редакцию 13.03.2018 г.

После доработки 16.07.2018 г.

Принята к публикации 16.07.2018 г.

Рассмотрена полуэмпирическая модель турбулентности $k - \omega$ в приближении дальнего следа. Искомые величинами в данной модели являются дефект продольной осредненной компоненты скорости, турбулентная кинетическая энергия, удельная скорость диссипации энергии. Выполнен теоретико-групповой анализ модели, получена редуцированная автомодельная система обыкновенных дифференциальных уравнений, которая решена численно. Показано, что результаты расчетов согласуются с имеющимися экспериментальными данными.

Ключевые слова: модель турбулентности, дальний след, автомодельность

DOI: 10.1134/S0568528119010134

Модель $k - \omega$, предложенная в основополагающей статье [1], является первой двухпараметрической моделью турбулентности с двумя дифференциальными уравнениями переноса, записанными для масштабов скорости и длины, хотя и уступает по широте применения моделям типа $k - \epsilon$. Значительный вклад в совершенствование модели $k - \omega$ внес Уилкокс (например, [2–4]). Классическая версия модели $k - \omega$ [2] успешно применяется для моделирования пристенных турбулентных течений. Причем, в отличие от модели $k - \epsilon$, не требуется введения дополнительных пристенных функций. Тем не менее значительный недостаток модели $k - \omega$ — наличие чувствительности к внешнему уровню удельной скорости диссипации ω [5]. Включение слагаемого перекрестной диффузии в уравнение на ω [6] позволяет устранить зависимость от граничных условий. С целью улучшения прогностических свойств в расчетах свободных сдвиговых течений предложена [3, 4] версия модели $k - \omega$, включающая слагаемое перекрестной диффузии, а также модифицированные значения эмпирических постоянных модели.

В статьях [7, 8] на основе теоретико-группового анализа построены согласующиеся с экспериментальными данными автомодельные решения ряда полуэмпирических моделей свободных сдвиговых турбулентных течений, включающих уравнение для скорости диссипации энергии турбулентности ϵ . Цель данной работы заключается в применении развиваемого в [7, 8] подхода к модели $k - \omega$ [3, 4] для построения автомодельных решений задачи о течении в дальнем плоском турбулентном следе за телом, которая имеет прикладное значение и является одной из классических задач гидродинамики.

1. МОДЕЛЬ ДАЛЬНОГО ТУРБУЛЕНТНОГО СЛЕДА

Для описания течения в дальнем плоском турбулентном следе за телом привлекается модель $k - \omega$ [4] в приближении дальнего следа

$$U_0 \frac{\partial u_1}{\partial x} = \frac{\partial}{\partial y} \left(\frac{k}{\omega} \frac{\partial u_1}{\partial y} \right) \quad (1.1)$$

$$U_0 \frac{\partial k}{\partial x} = \frac{\partial}{\partial y} \left(\sigma^* \frac{k}{\omega} \frac{\partial k}{\partial y} \right) + \frac{k}{\omega} \left(\frac{\partial u_1}{\partial y} \right)^2 - \beta^* k \omega \quad (1.2)$$

$$U_0 \frac{\partial \omega}{\partial x} = \frac{\partial}{\partial y} \left(\sigma \frac{k}{\omega} \frac{\partial \omega}{\partial y} \right) + \alpha \left(\frac{\partial u_1}{\partial y} \right)^2 - \beta \omega^2 + \frac{\sigma_d}{\omega} \frac{\partial k}{\partial y} \frac{\partial \omega}{\partial y} \quad (1.3)$$

где x — продольная координата, U_0 — скорость набегающего на тело невозмущенного потока, $u_1 = U_0 - U$ — дефект продольной осредненной компоненты скорости (U — продольная компонента скорости осредненного движения), k — кинетическая энергия турбулентности, ω — удельная скорость диссипации кинетической энергии. Эмпирические постоянные, входящие в уравнения (1.1)–(1.3), принимают следующие значения [3, 4]:

$$\sigma = \frac{1}{2}, \quad \sigma^* = \frac{3}{5}, \quad \beta = 0.0708, \quad \beta^* = \frac{9}{100}, \quad \alpha = \frac{13}{25}, \quad \sigma_d = \frac{1}{8}$$

Основное отличие данной версии модели $k - \omega$ от классической версии [2] заключается в наличии слагаемого перекрестной диффузии (последнее слагаемое в уравнении (1.3)) и модифицированных значениях эмпирических постоянных σ^* , β и α .

Предполагается, что течение установившееся. Кроме того, в дальнейшем скорость набегающего на тело невозмущенного потока U_0 считается равной единице.

2. ТЕОРЕТИКО-ГРУППОВОЙ АНАЛИЗ МОДЕЛИ

Известные экспериментальные данные [9–11] свидетельствуют о том, что течение в дальнем турбулентном следе можно считать близким к автомодельному, следовательно, естественно интересоваться автомодельными редукциями уравнений (1.1)–(1.3). Базис алгебры Ли [12] рассматриваемой модели составляют пять операторов

$$X_1 = \frac{\partial}{\partial x}, \quad X_2 = \frac{\partial}{\partial y}, \quad X_3 = \frac{\partial}{\partial u_1}, \quad X_4 = x \frac{\partial}{\partial x} + y \frac{\partial}{\partial y} - \omega \frac{\partial}{\partial \omega} \\ X_5 = y \frac{\partial}{\partial y} + u_1 \frac{\partial}{\partial u_1} + 2k \frac{\partial}{\partial k}$$

Составляется следующая линейная комбинация операторов X_4, X_5 :

$$Y = x \frac{\partial}{\partial x} + \gamma y \frac{\partial}{\partial y} - \omega \frac{\partial}{\partial \omega} + (\gamma - 1) u_1 \frac{\partial}{\partial u_1} + 2(\gamma - 1) k \frac{\partial}{\partial k}$$

где γ — произвольная постоянная. Решение системы уравнений (1.1)–(1.3), инвариантное относительно преобразования, порожденного оператором Y , имеет вид

$$u_1(x, y) = x^{\gamma-1} U_1(t), \quad k(x, y) = x^{2\gamma-2} K(t), \quad \omega(x, y) = x^{-1} W(t), \quad t = \frac{y}{x^\gamma} \quad (2.1)$$

где t — автомодельная переменная.

Пусть выполняется следующее условие:

$$\frac{k}{\omega} \frac{\partial u_1}{\partial y} \rightarrow 0, \quad y \rightarrow \pm\infty$$

Тогда, интегрируя уравнение (1.1) по y в пределах от $-\infty$ до ∞ , находим закон сохранения импульса

$$\frac{d}{dx} \int_{-\infty}^{\infty} u_1 = 0, \quad \text{или} \quad \int_{-\infty}^{\infty} u_1 = \text{const}$$

откуда с помощью представления (2.1) для функции u_1 имеем

$$\int_{-\infty}^{\infty} x^{2\gamma-1} U_1(t) dt = \text{const}$$

Для того, чтобы левая часть последнего равенства не зависела от x , необходимо положить $\gamma = 1/2$. Такая автомодельность согласуется с экспериментальными данными [9–11].

Подставляя (2.1) в уравнения (1.1)–(1.3), получаем следующую систему обыкновенных дифференциальных уравнений:

$$U_1'' + \left(\frac{K'}{K} - \frac{W'}{W} + \gamma t \frac{W'}{K} \right) U_1' - (\gamma - 1) \frac{U_1 W}{K} = 0 \quad (2.2)$$

$$\sigma^* K'' + U_1 + \sigma^* \frac{K'^2}{K} + \left(-\sigma^* \frac{W'}{W} + \gamma t \frac{W'}{K} \right) K - (2(\gamma - 1) + \beta^* W) W = 0 \quad (2.3)$$

$$\sigma W'' + \alpha \frac{W}{K} U_1'^2 - \sigma \frac{W'^2}{W} + \left((\sigma + \sigma_d) \frac{K'}{K} + \gamma t \frac{W'}{K} \right) W - (\beta W - 1) \frac{W^2}{K} = 0 \quad (2.4)$$

Для системы уравнений (2.2)–(2.4) ставятся краевые условия

$$U_1'(0) = K(0) = W(0) = 0 \quad (2.5)$$

$$U_1(a) = K(a) = W(a) = 0 \quad (2.6)$$

что соответствует симметрии течения относительно оси Ox и равенству нулю функций u_1 , k и ω вне зоны турбулентного следа. Значение a , связанное с полушириной турбулентного следа, в расчетах можно полагать равным единице, в силу инвариантности системы уравнений (2.2)–(2.4) относительно преобразования растяжения, либо задавать это значение исходя из экспериментальных данных. Следует также отметить то обстоятельство, что коэффициенты системы уравнений (2.2)–(2.4) имеют особенности в краевых условиях.

Используя уравнение (2.2), находим первый интеграл

$$\frac{K}{W} U_1 + \frac{t}{2} U_1' = \text{const} \quad (2.7)$$

где равенство нулю константы, стоящей в правой части, следует из краевых условий. Наличие первого интеграла позволяет при дальнейших расчетах использовать обыкновенное дифференциальное уравнение первого порядка на функцию U_1 .

3. РЕЗУЛЬТАТЫ РАСЧЕТОВ

Система обыкновенных дифференциальных уравнений (2.7), (2.3), (2.4), удовлетворяющая условиям (2.5), (2.6), решалась численно. Для решения задачи использовался модифицированный метод стрельбы и асимптотическое разложение решения в окрестности особой точки

$$U_1(t) = c_1 |t - a|^{\kappa \sigma^*} + o(|t - a|^{\kappa \sigma^*}), \quad K(t) = c_2 |t - a|^{\kappa} + o(|t - a|^{\kappa})$$

$$W(t) = \frac{c_2 \kappa \sigma^*}{a \gamma} |t - a|^{\kappa - 1} + o(|t - a|^{\kappa - 1}), \quad \kappa = \sigma / (\sigma - \sigma^* + \sigma_d)$$

Заметим, что показатели степени, входящие в асимптотическое разложение, представлены в [3, 4] и принимают значения, большие единицы, что свидетельствует о гладком приближении решений рассматриваемой краевой задачи к границе турбулентного следа.

В результате расчетов были получены следующие значения функций U_1 , K и W при $t = 0$:

$$U_1(0) = 3.9, \quad K(0) = 3.4902, \quad W(0) = 14.45$$

Сопоставление автомоделных профилей решений, полученных методом стрельбы, с экспериментальными данными [9] представлено на рисунке 1. Имеет место достаточно хорошее соответствие результатов проведенных расчетов экспериментальным данным по дефекту осредненной продольной компоненты скорости u_1 и нормальному рейнольдсову напряжению $\langle u'u' \rangle$ (угловые скобки означают осреднение по времени, u' – пульсационная составляющая продольной компоненты скорости). Для устранения имеющегося несоответствия по касательному рейнольдсову напряжению $\langle u'v' \rangle$ (v' – пульсационная составляющая поперечной компоненты скорости), по всей видимости, следует привлекать более сложные модели турбулентности, включающие дифференциальные уравнения переноса на компоненты тензора рейнольдсовых напряжений.

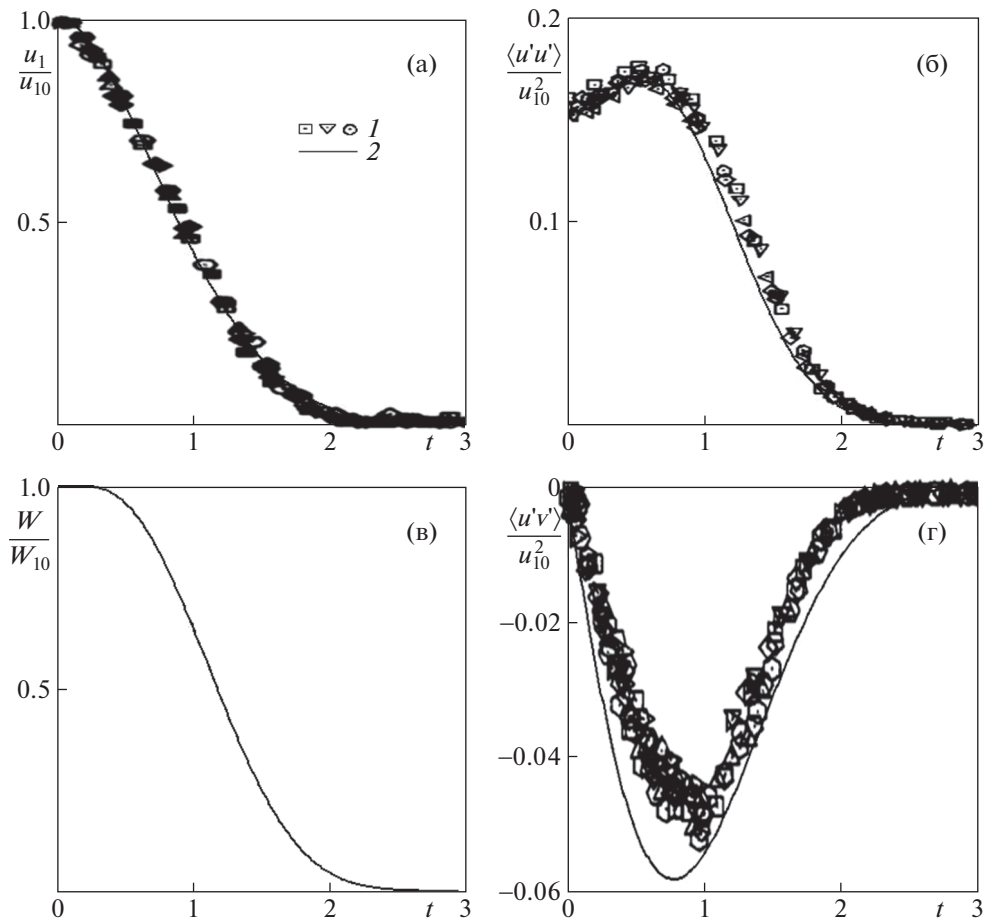


Рис. 1. Результаты расчетов: 1 – экспериментальные данные [9], 2 – автомодельные решения, u_{10} – осевое значение дефекта скорости, (а) нормированный профиль u_1 , (б) нормированный профиль $\langle u'u' \rangle$, (в) профиль удельной диссипации, нормированный на $W_0 = W(0)$, (г) нормированный профиль $\langle u'v' \rangle$

ЗАКЛЮЧЕНИЕ

Построены автомодельные решения уравнений $k - \omega$ модели дальнего турбулентного следа. Выполненное сопоставление с экспериментальными данными свидетельствует о применимости модифицированной версии $k - \omega$ модели к расчетам свободных сдвиговых турбулентных течений.

Автор выражает благодарность О.В. Капцову и Г.Г. Черных за предоставленные материалы и внимание к работе. Работа выполнена при финансовой поддержке РФФИ (проект № 17-01-00332).

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Колмогоров А.Н. Уравнения турбулентного движения несжимаемой жидкости // Изв. АН СССР. физ. сер. 1942. Т. 6. № 1–2. С. 56–58.
2. Wilcox D.C. Reassessment of the scale-determining equation for advanced turbulence models // AIAA J. 1988. V. 26. № 11. P. 1299–1310. doi.org/10.2514/3.10041
3. Wilcox D.C. Turbulence modeling for CFD. La Canada, California: DCW Industries, 2006. 522 p.
4. Wilcox D.C. Formulation of the $k - \omega$ turbulence model revisited // AIAA J. 2008. V. 46. № 11. P. 2823–2838. doi.org/10.2514/1.36541
5. Kok J.C. Resolving the dependence on freestream values for the $k - \omega$ -turbulence model // AIAA J. 2000. V. 38. № 7. P. 1292–1295. doi.org/10.2514/2.1101

6. *Speziale C.G., Abid R., Anderson E.C.* Critical evaluation of two-equation turbulence models for near-wall turbulence // *AIAA J.* 1992. V. 30. № 2. P. 324–331. doi.org/10.2514/3.10922
7. *Капцов О.В., Ефремов И.А., Шмидт А.В.* Автомодельные решения модели второго порядка дальнего турбулентного следа // *ПМТФ.* 2008. Т. 49. № 2. С. 74–78.
8. *Шмидт А.В.* Автомодельное решение задачи о турбулентном течении круглой затопленной струи // *ПМТФ.* 2015. Т. 56. № 3. С. 82–88. doi.org/10.15372/PMTF20150310
9. *Wygnanski I., Champagne F., Marasli B.* On the large-scales structures in two-dimensional small-deficit, turbulent wakes // *J. Fluid Mech.* 1986. V. 168. P. 31–71. doi.org/10.1017/S0022112086000289
10. *Fage A., Falkner V.M.* Note on experiments on the temperature and velocity in the wake of a heated cylindrical obstacle // *Proc. Royal Soc. London, Ser. A: Math. and Phys. Sci.*, 1932. V. 135. № 828. P. 702–705.
11. *Weygandt J.H., Mehta R.D.* Three-dimensional structure of straight and curved plane wakes // *J. Fluid Mech.* 1995. V. 282. P. 279–311. doi.org/10.1017/S0022112095000140
12. *Овсянников Л.В.* Групповой анализ дифференциальных уравнений. М.: Наука, 1978.