

УДК 532.517.4

О КИНЕМАТИКЕ ТУРБУЛЕНТНОГО ПОГРАНИЧНОГО СЛОЯ

Ю. Т. БОРЩЕВСКИЙ, Э. М. ЛИТВИНЕНКО, В. Г. НАХАЙЧУК

(Киев)

В статье сделана попытка описать в рамках уравнений Навье – Стокса поле мгновенных скоростей жидкости в пристеночной области турбулентного потока. Принимается, что скорости жидкости определяются полем вихрей, возникающих в областях выбросов под действием импульсов давления в пристеночной области.

1. Пусть вдоль оси x_1 , совпадающей с горизонтальной поверхностью (ось x_3 направлена вертикально), движется равномерный несжимаемый турбулентный поток. Локальные выбросы масс жидкости из пристеночной области исследуемого течения, описанные в работах [1-3], согласно [4] будем рассматривать как движение жидкости, происходящее под действием «шлепков» по ограниченным площадкам σ_n ($n=1, 2, \dots, \infty$), над которыми образуются своеобразные «вихревые объемы» (фиг. 1). Площадки σ_n будем считать поверхностями разрыва горизонтальных компонент скорости. Для описания кинематики жидкости используем известные уравнения пограничного слоя

$$(1.1) \quad \frac{\omega v}{v_*^2} \frac{\partial v_i'}{\partial \tau'} + v_k' \frac{\partial v_i'}{\partial x_k'} = - \frac{\partial p'}{\partial x_i'} + \nabla^2 v_i', \quad \partial v_k' / \partial x_k' = 0 \quad (i, k=1, 2, 3)$$

$$\left(v_k' = \frac{v_k}{v_*}, \quad x_k' = \frac{x_k v_*}{\nu}, \quad p' = \frac{p}{\rho v_*^2} \right)$$

где v_k' – безразмерная компонента скорости, направленная вдоль x_k ; x_k' – безразмерная координата; p' – безразмерное давление; v_* – динамическая скорость; ρ – массовая плотность; ν – кинематическая вязкость; ω – угловая частота; $\tau' = \tau \omega$ – безразмерное время.

Рассматривая движение жидкости по обе стороны площадки σ_1 , возникшей в результате шлепка в момент $\tau' = \tau$ (знак штрих у безразмерных величин далее опускаем), запишем (1.1) для $x_3^* + 0$ и $x_3^* - 0$, затем из первого уравнения вычтем второе. Так как

$$\frac{\partial p}{\partial x_1} \Big|_{x_3^*+0} = \frac{\partial p}{\partial x_1} \Big|_{x_3^*-0}$$

то при условии, что на площадке σ_1

$$(1.2) \quad \frac{\partial \Delta v_1}{\partial x_1} \sim \frac{\partial \Delta v_1}{\partial x_2} \sim 0$$

имеем

$$(1.3) \quad \frac{\omega v}{v_*^2} \frac{\partial \Delta v_1}{\partial \tau} + v_3 \frac{\partial \Delta v_1}{\partial x_3} = \frac{\partial^2 \Delta v_1}{\partial x_3^2}$$

$$(\Delta v_1 = v_1(\tau, x_1, x_2, x_3^*+0) - v_1(\tau, x_1, x_2, x_3^*-0))$$

где Δv_1 – тангенциальный разрыв на σ_1 продольной скорости жидкости.

В случае справедливости (1.2) в интервале $x_3^* < x_3 < \infty$ уравнение (1.3) определяет напряженность только тех вихрей, которые распределены в объеме жидкости при $(x_1, x_2, \tau) \in \bar{\sigma}_1$ (здесь $\bar{\sigma}_1$ — площадка σ_1 с ее границей). При этом в (1.3) исключается влияние на движение всех других вихрей, распределенных над всеми соседними площадками σ_n при $(x_1, x_2, \tau) \in C\bar{\sigma}_1$, где $C\bar{\sigma}_1$ — дополнение $\bar{\sigma}_1$ до всей области течения.

2. Полученный результат позволяет представить поле продольных скоростей при $(x_1, x_2, \tau) \in \bar{\sigma}_1$ в виде

$$(2.1) \quad v_1 = \Delta v_1(x_1, x_2, x_3, \tau) + \Delta v_\omega(x_1, x_2, x_3, \tau),$$

где Δv_1 — вклад, вносимый непосредственно вихрями, которые распределены над $\bar{\sigma}_1$; Δv_ω — скорости, индуцируемые в рассматриваемой точке распределенными вихрями (или особенностями) в объемах всех остальных выбросов. До возникновения шлепков (т. е. выбросов) скорость жидкости в пристеночном слое изменялась бы по линейному закону, т. е.

$$v_1 = kx_3,$$

где k — некоторая константа. Поэтому введем предположение, что при шлепке на произвольной площадке σ_1 возникает разрыв продольной скорости v_1 интенсивностью

$$\Delta v_1(x_3^*) = kx_3^* - \Delta v_\omega(x_3^*),$$

т. е. будем считать, что плотность возникающих при шлепке вихрей зависит от вклада Δv_ω , который вносят все выбросы, существующие при $(x_1, x_2, \tau) \in C\bar{\sigma}_1$ к данному моменту времени. Тогда выражение для $\Delta v_1(x_3)$ можно искать в виде

$$(2.2) \quad \Delta v_1(x_3) = \Delta v_1(x_3^*) \varphi_0(x_3),$$

где $\varphi_0(x_3)$ — некоторая функция, а формулу (2.1) представить в виде

$$(2.3) \quad v_1(x_3) = [kx_3^* - \Delta v_\omega(x_3^*)] \varphi_0(x_3) + \Delta v_\omega(x_3).$$

Если при удалении от площадки σ_1 значения Δv_1 уменьшаются из-за влияния вязкости, то граничные условия для (1.3) формулируются следующим образом:

$$(2.4) \quad \Delta v_1(x_1, x_2, x_3, \tau) = \Delta v_1(x_1, x_2, x_3^*, \tau) \quad (x_3 = x_3^*)$$

$$\Delta v_1(x_1, x_2, x_3, \tau) \rightarrow 0 \quad (x_3 \rightarrow \infty)$$

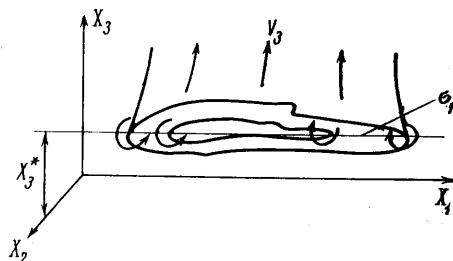
Начальные условия оставим пока неопределенными.

3. Введем некоторую функцию φ , являющуюся аналогом потенциала скорости

$$(3.1) \quad \Delta v_1 = \frac{\partial \varphi}{\partial x_1}, \quad v_3 = \frac{\partial \varphi}{\partial x_3}$$

Введем также индикатор $f^{(n)}$ для площадок σ_n , от которого потребуем, чтобы

$$(3.2) \quad f^{(n)}(x_1, x_2, \tau) = \begin{cases} f^* & \text{при } (x_1, x_2, \tau) \in \bar{\sigma}_n \\ 0 & \text{при } (x_1, x_2, \tau) \in C\bar{\sigma}_n \end{cases} \quad (1.3)$$



Фиг. 1

где $f_*^{(n)}$ — заданная плотность функции φ , сосредоточенной на данной площадке σ_n . Следовательно, при $(x_1, x_2, \tau) \in \bar{\sigma}_n$

$$(3.3) \quad \varphi^{(n)} = \varphi f_*^{(n)}$$

так что общий потенциал φ_* , которым определяется скорость $\Delta v_\omega^{(1)}(x_3)$ в области течения при $(x_1, x_2, \tau) \in \sigma_1$, равен

$$(3.4) \quad \varphi_* = \sum_{n=1}^{n-1} \varphi^{(n)} = \sum_{n=1}^{n-1} \varphi f_*^{(n)}$$

Поэтому при определении функции $\Delta v_\omega^{(1)}(x_3)$ с помощью (1.3) все величины, входящие в (1.3), следует понимать в смысле (3.4), т. е.

$$(3.5) \quad \sum_{n=1}^{n-1} \left(\frac{\omega v}{v_*^2} \frac{\partial \Delta v_1 f_*^{(n)}}{\partial \tau} + f_*^{(n)} v_3 \frac{\partial \Delta v_1}{\partial x_3} \right) = \sum_{n=1}^{n-1} f_*^{(n)} \frac{\partial^2 \Delta v_1}{\partial x_3^2}$$

где функция $f_*^{(n)}$ не зависит от x_3 . После интегрирования (3.5) по x_1 с помощью (3.1) — (3.4) получим

$$(3.6) \quad \sum_{n=1}^{n-1} \left[\frac{\omega v}{v_*^2} \frac{\partial \varphi^{(n)}}{\partial \tau} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \varphi^{(n)}}{\partial x_3} \right)^2 \right] = \sum_{n=1}^{n-1} \frac{\partial^2 \varphi^{(n)}}{\partial x_3^2}$$

Предположим, что

$$(3.7) \quad \varphi^{(n)} = F^{(n)}[\theta^{(n)}(x_1, x_2, x_3, \tau)],$$

где $\theta^{(n)} = \theta f_*^{(n)}$ — функция, сосредоточенная на каждой из площадок при $(x_1, x_2, \tau) \in \bar{\sigma}_n$ и являющаяся решением уравнения теплопроводности

$$\frac{\omega v}{v_*^2} \frac{\partial \theta}{\partial \tau} = \nabla^2 \theta$$

На основании (3.6) и (3.7) имеем

$$\frac{1}{2} \left(\frac{dF}{d\theta} \right)^2 = \frac{d^2 F}{d\theta^2}$$

откуда

$$\varphi_* = \sum_{n=1}^{n-1} \varphi^{(n)} = -2 \ln \left[\prod_{n=1}^{(n-1)} (\theta^{(n)} - C_1^{(n)}) \right] + C_2$$

Здесь C_1 и C_2 — постоянные интегрирования.

Таким образом, скорость жидкости Δv_ω , индуцируемая в области течения при $(x_1, x_2, \tau) \in \bar{\sigma}_1$ всеми остальными выбросами (т. е. распределенными в них вихрями), будет равна

$$\Delta v_\omega = \frac{\partial}{\partial x_1} \sum_{n=1}^{n-1} \varphi^{(n)}$$

Заменяя суммирование интегрированием по x_1 , получим

$$(3.8) \quad \Delta v_\omega = -2 \ln(\theta - C_1) + C_2.$$

4. Определяя Δv_1 непосредственно для области течения при $(x_1, x_2, \tau) \in \bar{\sigma}_1$, перепишем (1.3) с учетом (2.2)

$$(4.1) \quad \frac{\omega v}{v_*^2} \frac{\partial \varphi_0}{\partial \tau} + v_3 \frac{\partial \varphi_0}{\partial x_3} = \frac{\partial^2 \varphi_0}{\partial x_3^2}$$

Произведем в этом уравнении замену переменных

$$\varphi_0(x_3, \tau) = \varphi_1(\eta, \tau^*), \quad \eta = \frac{x_3}{\beta(\tau)}, \quad d\tau = \frac{l^2(\tau)}{\beta^2(\tau)} d\tau^*$$

Здесь $l(\tau)$ и $\beta(\tau)$ — некоторые функции времени.

Так как

$$\frac{\partial}{\partial \tau} = \frac{\beta^2}{l^2} \frac{\partial}{\partial \tau^*} + \frac{\partial \eta}{\partial \tau} \frac{\partial}{\partial \eta}, \quad \frac{\partial}{\partial x_3} = \frac{1}{\beta} \frac{\partial}{\partial \eta}$$

то после преобразований получим

$$(4.2) \quad \frac{\omega v}{v_*^2} \left(\frac{\beta^2}{l^2} \frac{\partial \varphi_1}{\partial \tau^*} - \frac{x_3}{\beta^2} \frac{\partial \beta}{\partial \tau} \frac{\partial \varphi_1}{\partial \eta} \right) + \frac{v_3}{\beta} \frac{\partial \varphi_1}{\partial \eta} = \frac{1}{\beta^2} \frac{\partial^2 \varphi_1}{\partial \eta^2}$$

Если

$$\varphi_1 = \varphi_2(\xi), \quad \xi = \eta \left(\int \delta d\tau^* \right)^{-1/2}, \quad \delta(\tau^*) = \frac{v_*^2 l^2}{\omega v \beta^4}$$

то при условии

$$(4.3) \quad \frac{\omega v}{v_*^2} \frac{x_3}{\beta} \frac{\partial \beta}{\partial \tau} = v_3$$

уравнение (4.2) приводится к виду

$$-\frac{1}{2} \xi \frac{d\varphi_2}{d\xi} = \frac{d^2 \varphi_2}{d\xi^2}$$

с граничными условиями, которые следуют из (2.4)

$$\varphi_2 = 1 \quad (\xi = \xi(x_3^*)) \quad \varphi_2 \rightarrow 0 \quad (\xi \rightarrow \infty)$$

Решение уравнения (4.1) имеет вид

$$(4.4) \quad \varphi_0 = \left[1 - \frac{2}{\sqrt{\pi}} \int_0^{\xi} \exp\left(-\frac{\xi^2}{4}\right) d\left(\frac{\xi}{2}\right) \right] \sqrt{\pi} \quad \left(\xi = \frac{x_3}{\beta} \left(\int \delta d\tau^* \right)^{-1/2} \right)$$

5. Если, следуя [5], для пристеночной области течения при $(x_1, x_2, \tau) \in \sigma_1$ положить, что

$$\frac{\partial P}{\partial \tau} + \frac{\partial v_3 P}{\partial x_3} = 0, \quad \frac{\partial P}{\partial x_3} \sim 0, \quad v_3 \approx -\frac{x_3}{P} \frac{\partial P}{\partial \tau}$$

то можно заключить, что допущение (4.3) связано с условием

$$(5.1) \quad \beta^{\omega v / v_*^2} p = \text{const}$$

Здесь величину $\beta^{\omega v / v_*^2}$ следует понимать либо как ширину площадки $\bar{\sigma}_1$, где жидкость движется при данном давлении p , либо как длину пути перемешивания. Заметим, что функция $\varphi_0(x_3, \tau)$ автомодельна. Поэтому если «шлепки» могут возникать на произвольной высоте x_3 , то в общем случае, чтобы удовлетворить условию прилипания жидкости, т. е. граничному условию

$$v_1 = 0 \quad (x_3 = 0)$$

в формулу (2.3) вместо фиксированной координаты x_3^* следует подставить x_3 . Таким образом, при допущениях (1.2) и (5.1) с учетом (2.3), (3.8)

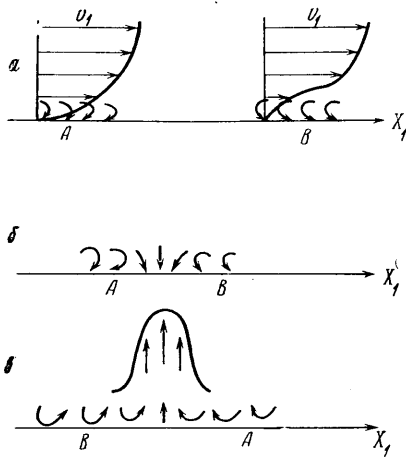
и (4.4) для поля мгновенных скоростей можно получить

$$(5.2) \quad v_i(x_1, x_2, x_3, \tau) = \sqrt{\pi} k x_3 (1 - \operatorname{erf} \xi) + \left\{ C_2 - 2 \ln \left[\prod_{i=1}^{n-1} (\theta^{(n)} - C_i^{(n)}) \right] \right\} \operatorname{erf} \xi$$

$$\operatorname{erf} \xi = \frac{2}{\sqrt{\pi}} \int_0^z e^{-\xi^2/4} d\left(\frac{\xi}{2}\right), \quad \xi = \frac{\operatorname{const} x_3}{\beta(\tau)} \left(\int \frac{p}{\beta} d\tau \right)^{-1/2}$$

$$\theta^{(n)} = \frac{1}{2} \int_0^\tau \sqrt{\frac{\omega v}{\pi v_*^2 (\tau - \psi)}} \int_{\sigma_n} f_*^{(n)} \exp \left[-\frac{\omega v (x_3 - \varepsilon)^2}{4 v_*^2 (\tau - \psi)} \right] d\varepsilon d\psi$$

6. Механизм возникновения «шлепков» можно представить так, как это показано на фиг. 2, где a — сближение вихрей A и B , b — возникнове-



Фиг. 2

ние струйки (при нейтрализации вихрей), ударяющей в поверхность, ε — возникновение выброса при обгоне вихрей B вихрями A . При движении потока могут существовать целые системы замкнутых вихревых нитей, образующих вихревые площадки A и B . Площадки A как бы перекачивают на себе поток по поверхности, нагоняя площадки B , которые способствуют замедлению течения [2]. В результате вихри A догоняют вихри B . При их нейтрализации образуется кумулятивная струйка, ударяющая в поверхность. Это явление можно рассматривать как шлепок, приводящий затем к образованию выброса и восстановлению вихрей A и B , в результате чего группа вихрей A после выброса будет двигаться впереди вихрей B (фиг. 2).

Рассмотрим движение жидкости в пристеночном вихревом слое такой толщины, что согласно принципу Сен-Венана (см. также (5.2) формулу) влиянием всех других вихрей на процесс переноса импульса в этом слое с достаточной точностью можно пренебречь (т. е. допустим, что движение жидкости описывается уравнением (1.1)), но при этом

$$(6.1) \quad \partial v_k / \partial x_k = \gamma(x, \tau) \ll 1,$$

где γ — расходимость вектора скорости жидкости, вводимая из-за неучета эффектов всех других вихрей.

Снова введем функцию φ по формуле

$$(6.2) \quad v_k = \frac{\partial \varphi[\theta(x, \tau)]}{\partial x_k} = \frac{d\varphi}{d\theta} \frac{\partial \theta}{\partial x_k}$$

где $\theta = \varepsilon f_*$ — тепловой потенциал с плотностью f_* , причем ε есть фундаментальное решение уравнения теплопроводности с единичным точечным источником, т. е.

$$\theta(x, \tau) = \theta(x_1, x_2, x_3, \tau) = \int_0^\tau \int_{\sigma} \frac{f_*(\psi, \tau)}{[2\sqrt{\pi}(\tau-t)]^3} \exp \left[-\frac{(x-\psi)^2}{4(\tau-t)} \right] d\psi dt$$

где Ω — область определения финитной функции f_* . Очевидно, что всегда можно подобрать функцию f_* такую, что

$$p = -f_* d\varphi/d\theta$$

Тогда если для уравнения теплопроводности

$$\partial\theta/\partial\tau - \nabla^2\theta - f_*(x, \tau) = 0$$

функция w , характеризующая энергию поля θ

$$(6.3) \quad w = \left(\frac{\partial\theta}{\partial x_1}\right)^2 + \left(\frac{\partial\theta}{\partial x_2}\right)^2 + \left(\frac{\partial\theta}{\partial x_3}\right)^2 \neq 0$$

то уравнение (1.1) приводится к виду

$$(6.4) \quad \frac{1}{2} \left(\frac{d\varphi}{d\theta}\right)^2 = \frac{d^2\varphi}{d\theta^2}$$

Решение (6.4) имеет вид

$$(6.5) \quad \varphi = -2 \ln(\theta - C_1) + C_2$$

Отсюда следует, что

$$p = -2 \frac{f_*}{C_1 - (\varepsilon f_*)}, \quad v_k = -\frac{2}{C_1 - (\varepsilon f_*)} \frac{\partial}{\partial x_k} (\varepsilon f_*)$$

$$\left(\varepsilon = \frac{1}{2\sqrt{\pi\tau}} \exp\left(-\frac{x^2}{4\tau}\right) \right)$$

Здесь C_1 и C_2 — постоянные. Таким образом в пристеночном слое турбулентного потока давление p и поле скоростей v_k определяются одним и тем же тепловым потенциалом θ . Уравнение неразрывности (6.1) с помощью (6.2) и (6.3) записывается в виде

$$(6.6) \quad \frac{d\varphi}{d\theta} \nabla^2\theta + \frac{d^2\varphi}{d\theta^2} w = \gamma = \gamma_1 \frac{d^2\varphi}{d\theta^2}$$

Решая (6.6) совместно с (6.4), найдем, что

$$4(w - \gamma_1) = \nabla^2(\theta - C_1)^2$$

т. е. условие (6.3) действительно имеет место, поэтому решения (3.8) и (6.5) корректны.

7. Если функции ξ и $\theta^{(n)}$ для турбулентного течения случайны, то сопоставление (5.2) с экспериментом весьма затруднительно. Для количественной оценки полученного результата может оказаться полезным сглаживание соответствующих функций по пространству или статистическому ансамблю. В частности, оператор

$$(7.1) \quad \langle f_*(\tau) \rangle = \frac{1}{\sigma} \int_{\sigma} f_*^{(n)}(\tau) d\sigma$$

определяет среднее значение плотности $f_*^{(n)}$ функций Δv_i и φ на всей площади σ исследуемого потока для данного момента времени τ , т. е. оператор (7.1) «размазывает» значения функций $f_*^{(n)}$ и, следовательно, Δv_i и φ по σ . Применив оператор (7.1) к (1.3) и проделав аналогичные выкладки, для осредненного движения вместо (5.2) получим

$$v_1(x_3) = \sqrt{\pi} k x_3 (1 - \operatorname{erf} k_1 x_3) + [C_2 - 2k_2 \ln(\theta + C_1)] \operatorname{erf} k_1 x_3$$

$$k_1 = \int_{-\infty}^{\infty} \delta(\tau) p_*(\delta) d\delta, \quad \delta = \frac{1}{\beta(\tau)} \left(\int \frac{p}{\beta} d\tau \right)^{-1/2}$$

Здесь p_* — плотность вероятности, $\bar{\theta}$ — среднее на σ значение функций $\theta^{(n)}$; k_2 , C_1 и C_2 — постоянные. При $k=0.64$, $k_1=0.055$, $C_2=5.2$, $2k_2=5.75$ и

$$\frac{1}{C_1 - \bar{\theta}} = x_3' + \frac{(x_3')^3}{3 \cdot 2!} + \dots = \frac{x_3 v_*}{\nu} + \dots$$

полуэмпирическая формула хорошо согласуется, например, с опытными данными Клебанова, Лауфера и др. в интервале $3 < x_3 v_* / \nu < 400$.

Поступила 3 VI 1972

ЛИТЕРАТУРА

1. Блэк Т. Дж. Некоторые практические приложения новой теории турбулентности пристенного слоя. Сб. «Достижение в области теплообмена». М., «Мир», 1970.
2. Corino E. R., Brodkey R. S. A visual investigation of the wall region in turbulent flow. J. Fluid Mech., 1969, vol. 37, No. 1, pp. 1—30.
3. Kline S. J., Reynolds W. C., Schraub F. A., Runstadler P. W. The structure of turbulent boundary layers. J. Fluid Mech., 1967, vol. 30, pt 4, pp. 741—773.
4. Седов Л. И. Механика сплошной среды, т. 2. М., «Наука», 1970.
5. Беленький Б. З., Фрадкин Е. С. Теория турбулентного перемешивания. Тр. Физ. ин-та им. Лебедева АН СССР, 1965, т. 29.