В сб.: Азродинамика, динамика полета и системы управления. -Куйбышев: КуАИ, 1972.

- Лойцянский Л.Г. Механика жидкости и газа. М.: Наука, 1973.
- Назарчук М.М., Ковецкая М.М., Панченко В.Н. Обратный переход турбулентного течения в ламинарное. – Киев: Наукова думка, 1974.
- Методы расчета турбулентного пограничного слоя / Гиневский А.С. Иоселевич В.А., Колесников А.В. и др. – Механика жидкости и газа. – М.: ВИНИТИ, 1978, т. 11.
- Вулис Л.А., Кашкаров В.П. Теория струй вязкой жидкости. М.: Наука, 1965.
- 9. Hzucak P., Levy M. J. Czitical Reynolds numbez estimates by thezmo-dynamic(stochastic) methods. Tzans ASME, 1974. N3
- 10. Гиневский А.С. Теория турбулентных струй и следов. М.: Машиностроение, 1969.

УДК 532.517.4.

В.М. Головин

КРИТИЧЕСКОЕ ЧИСЛО РЕЙНОЛЬДСА И СОПРОТИВЛЕНИЕ ГЛАДКИХ ТРУБ ПРИ ТУРБУЛЕНТНОМ ДВИЖЕНИИ

Условные обозначения

 $\begin{array}{l} U &= \text{ осредненная по времени скорость жидкости;} \\ U_{0} &= \text{максимальная скорость на оси;} \\ W &= \text{средняя по объемному расходу скорость;} \\ Q &= W/U_{0} - \text{удельный расход;} \\ P_{1}M_{0} &= \text{плотность и вязкость жидкости;} \\ V &= \text{кинематическая вязкость;} \\ W &= \text{турбулентная вязкость;} \\ \mu_{\pm} &= \text{турбулентная вязкость;} \\ m &= \mu_{\pm}/\mu_{\pm} &= \text{безразмерная турбулентная вязкость;} \\ T_{W} &= \text{касательное напряжение на стенке;} \\ V_{\pi} &= \sqrt{Tm} &= \text{динамическая скорость;} \\ P_{20} &= \text{радиус труби;} \\ d &= \text{диаметр;} \\ z &= \text{текущий радиус;} \\ H &= \text{расстояние от стенки;} \\ \Psi &= 2/E_{0} &= \text{безразмерное расстояние от оси;} \\ \delta &= 8367 \end{array}$

5=4/20	-	безразмерное расстояние от стенки;
n= V=4	-	универсальная переменная;
e y	-	коэффициент сопротивления трения;
2	-	вязкая и турбулентная составляющие;
Do-Wd	-	число Рейнольдса;
PA	-	число Рейнольдса начала разрушения ламинарного режима;
Rexas	-	число Рейнольдса начала турбулентного режима;
Rexpz	-	число Рейнольдса обратного перехода;
R	-	локальное число Рейнольдса;
Ā	-	локальный коэффициент сопротивления.

Причиной возникновения турбулентности в трубе являются начальные [2] . Поэтому трудно представить себе, возмущения на входе . чтобы их уровень, показателем которого может служить кричическое число Рейнольдса Rekot начала разрушения ламинарного режима, не сказывался бы на величине турбулентных напряжений Т; =- ри и; (, j=1,23) и, в конечном счете, на величине коэффициента сопротивления 2. Наблодаемый разброс экспериментальных денных по сопротивлению и распределению скоростей в трубе может быть, по-видимому, не в последнюю очередь обусловлен именно различием *Reкоt* в опытных установках и условиях эксперимента различных исследователей.

На рис. I представлены результаты сравнительно недавних (1974 г.) измерений Паннелла, Сперроу и Эккерта [3] . Крайние справа точки в каждой серии отвечают скоростям на оси трубы. Заметны существенные отклонения их вверх от значений, предписываемых универсальным законом распределения скоростей Прандтля [4] . Указанное ветвление профиля скоростей может быть объяснено падением козффициента сопротивления

а. с ростом критического числа Рейнольдса.

В данной работе делается попытка приближенного описания турбулентного движения в трубе, содержащего единственную эмпирическую константу. Предполагается, что как распределение скоростей, так и сопротивление зависит не только от числа Рейнольдса, но и от числа Renot. Ряд положений, уже использовавшихся раньше в работах [5] - [9] получают эдесь дальнейшее развитие.

Из соотношения для средней по объемному расходу скорости

 $W = 2 \int U \xi d\xi$ при $U = U_0 f(\xi, Re)$ получ. $q = W/u_0 = Q/R_0 = 2 \int_0^1 f(\xi, Re) \xi d\xi.$ (T)получаем: (2)54



Отношение $q = W/U_g$ может быть названо удельным расходом, так как оно представляет собой расход Q в реальной жидкости, отнесенный к расходу Q_g в идеальной. Опытные данные [10] – [14] и другие показывают, что q не зависит от $Re_{\kappa\rho_q}$ и является монотонной функцией числа Рейнольдса q = q(Re). Но тогда и число Рейнольдса, в свою очередь, является функцией от $q - Re = \Psi(q)$.Следовательно, f(g, Re)преобразуется в функцию $\Psi(g, q)$:

$f(\mathfrak{Z}, Re) = f[\mathfrak{Z}, \Psi(q)] = \varphi(\mathfrak{Z}, q).$

При подстановке $\mathcal{P}(\boldsymbol{\varphi},\boldsymbol{q})$ вместо $f(\boldsymbol{\varphi},Re)$ соотношение (2) приводится к условию тождественности

(3)

(4)

$$2\int \varphi(\mathfrak{F},q)\mathfrak{F}d\mathfrak{F}=q,$$

которому должна удовлетворять любая функция, описывающая распределение скоростей в трубе [5]. Условие (3) является необходимым, но недостаточным, так как можно указать сколько угодно $\mathcal{P}(\mathbf{x}, q)$ ему удовлетворяющих, но не удовлетворяющих исходному дифференциальному уравнению или краевым условиям. Примером такой функции может служить функция

$$\varphi(\xi,q) = (1-\xi^2)^{\frac{1-\gamma}{q}}.$$

которая, как показано в работе [5], хорошо анпроксимирует распределение скоростей вблизи оси ($\varphi = 0$) вплоть до переходной зоны, но имеет бесконечную производную на стенке при $\varphi = I$. Из уравнения движения жидкости в трубе в форме Буссинеска [I5] вытекает формула для сопротивления

$$\mathcal{A} = -\frac{16}{qRe} \left(1+m\right) \frac{1}{\xi} \frac{d\Phi}{d\xi} \,. \tag{5}$$

Подстановка в нее производной функции (4) при 🗲 =0 устанавливает структуру закона сопротивления, включающего вязкую составляющую турбулентного трения [6]:

$$\lambda = \lambda_{v} + \lambda_{t} = \frac{32}{Re} \frac{1-q}{q^{2}} + \frac{32}{Re} \frac{1-q}{q^{2}} m_{0}.$$
 (6)

Таким образом, для определения λ необходимо знать законы изменения турбулентной вязкости m_o на оси и удельного расхода q с числом Рейнольдса. Прежде чем приступить к их определению, целесообжию рассмотреть развитие течения в трубе, а также сформулировать сновные рабочие допущения. Удобнее всего это сделать в универсальщи переменных

$$\mathcal{I} = \frac{V_{x}}{y} = \frac{V_{x}}{y} \mathcal{I} = \frac{1}{4\sqrt{2}} \mathcal{R} e \sqrt{\lambda} \mathcal{I} = \mathcal{I}_{0}(1-\mathcal{I}),$$

$$\frac{U}{V} = \frac{U_{0}}{V} \mathcal{P}(\mathcal{I}, q).$$
(7)
(8)

На оси при **5 =I, 5 =0,Ф(5,9)=I** и из формул (7) и (8) на-Кодим

$$\frac{1}{\sqrt{2}} = 2_0 = \frac{\sqrt{2}}{\sqrt{2}} = \frac{1}{4\sqrt{2}} Re\sqrt{a} ;$$
(9)

$$\frac{U}{V_{\star}} \bigg|_{\xi=0} = \frac{U_0}{V_{\star}} = \frac{2\sqrt{2}}{q\sqrt{a}}$$
(10)

Перемножая и деля выражения (9) и (10), получаем:

$$2 \frac{v_0}{V_x} = \frac{Re}{q}; \qquad (11)$$

$$\frac{U_0}{V_x} = \frac{16}{\lambda Req} t_0. \qquad (12)$$

Параболы $U/U_0 = 1 - g^2$ при ламинарном движении введением универсальных переменных преобразуются в параболы

$$\frac{U}{V_{*}} = 2 - \frac{2^2}{2\gamma_0} \,. \tag{13}$$

Геометрическим местом их вершин для различных чисел Рейнольдса иоляется прямая

$$\frac{U_o}{V_*} = \frac{1}{2} \gamma_o , \qquad (14)$$

уравнение которой получается из уравнения (I2) после подстановки него $\lambda = 64/Re$, q = 1/2, отвечающих ламинарному режиму. С ростом имсла Рейнольдса вершины парабол (I3) скользят по прямой (I4), как изображено на рис. 2. При критическом числе Рейнольдса Re_{KPI} , когда $2o = 2_{KPI} = \sqrt{2Re_{KPI}}$ ламинарный режим теряет устойчивость и критическая парабола

$$\frac{U}{V_{\star}} = \gamma - \frac{\gamma^2}{2\gamma_{\kappa p_i}}$$

через ряд переходных профилей, показанных на рис. 2 штриховыми линиями, трансформируется в начальный турбулентный профиль. (Геометрическое место вершин, осредненных по времени переходных профилей, рассчитано по данным работы [7]).



Рис. 2. Динамика развития течения в трубе: I. $Re_{\kappa\rho} = 2200$; 2. Re = 2000; 3. Re = 1800; 4. $Re^{\kappa\rho} = 1200$.

Возникает вопрос о геометрическом месте вершин турбулентных профилей. На рис. З, взятом из монографии Шлихтинга [16], представлены результаты опытов Кикурадзе [I0] и Рейхардта [I2] Вертикальными черточками отмечены точки И // / . , соответствующие положениям оси трубы Zo . Как видно на рис. 2, все они для чисел Re>4.103(2>150) лежат на кривой $U_0/V_{r} = \mathcal{G}(Z_0)$, близкой к универсальному профилю скоростей $U/V_{\star} = \varphi(\chi)$. Во всем указанном диапозоне Re отклонения лежат в пределах I,5 - 2%. Поэтому каждая внутренняя точка // со скоростью U/V, течения с числом Рейнольнса может рассматриваться с некоторой небольшой погрешностью, как Re: 2_o на оси трубы со скоростью U_o/V_π в течении с меньшим числом TOUKA Рейнольдса Re < Re,. Никурадзе использовал это обстоятельство для приближенного расчета распределения скоростей при Re > 10⁵ ([10] с. 111, фиг. 48). С другой стороны, как установлено в экспериментах

[3] Рейхардта [12], Лауфера [14] и других авторов, вблизи



стенки при $O \ge 2 \le 30$ все опытные точки для различных чисел *Re* в пределах точности измерений также ложатся практически на одну кривую. Это дает основание распространить отождествление кривых $U_0/V_* = \mathcal{G}(2_0)$ и $U/V_* = \mathcal{G}(2_0)$ на любые 2, по крайней мере, вне пределов вязкого подслоя.

При этом первом рабочем допущении число Рейнольдса приобретает локальный смысл параметра, соответствующего некоторому расстоянию 2 от стенки. Во избежание недоразумений это локальное число Рейнольдса в дальнейшем будем обозначать одной буквой *R*.

Рассмотрим вопрос о распределении скоростей в вязком подслое при 2 < 2 . Его окончательное решение опытным путем при современной измерительной технике пока невозможно. Как видно из рис. I и как показывают расчеты, различным значениям Re_{xpt} соответствуют критические параболы (I5), которые при 0 < 2 < 5 весьма мало отличаются друг от друга.

Возникает альтернатива: либо в пределах вязкого подслоя, при постоянстве уровня начальных возмущений участок критической параболы при любых $Re > Re_{KPI}$ сохраняется, либо с изменением числа Рейнольдса профиль скоростей в подслое непрерывно менеслоя. В свете сказанного выше о результатах работ [3], [12],[14], а таяже работ других авторов, отмечавших постоянство распределения скоростей вблизи стенки при 0 < q < 30, второе допущение данной работы о сохранении в вязком подслое распределения скоростей по критической параболе (15) представляется вполне приемлемым.

Приступим теперь к установлению зависимостей удельного расхода *а* и турбулентной вязкости на оси от числа Рейнольдса. Заметим, что именно удельный расход в принципе может быть измерен с наибольшей точностью. В то же время он связан с так называемым дефицитом скорости *в* и сопротивлением формулой

 $\frac{I-q}{q} = \frac{\beta}{2\sqrt{2}}\sqrt{\lambda} = \omega(Re)$ (16)

Со времени систематических опытов Никурадзе [I0] принято считать, что дефицит скорости β — величина постоянная, лежащая в пределах $3.75 < \beta < 4.1$, хотя различные исследователи приписывают ей разные значения. При этом зависимость q от числа Рейнольдса обычно представляется в форме

$$\frac{1-q}{q} = \frac{a}{Re^{\delta}}$$

(I7)

Так, Ф. Шевелевым [13] предложена формула

$$\frac{1}{9} = \frac{0.744}{Re^{0.773}}.$$
(18)

В работе [5] дана зависимость $\frac{1-q}{q} = \frac{0.7}{Re^{0.11}}$,

Re^{0,11} (19) лучше согласующаяся с опытными данными. Если в формуле (16) по

Принцтлю [4] принять В =3,75, а коозффициент сопротивления А по фирмуле Блазиуса [17]

$$A = \frac{0.3164}{\sqrt{Re}},$$
(20)
TO DOTYTIATER

$$\frac{1-4}{4} = \frac{0.746}{Re^{0.125}},$$
(21)

что достаточно близко к формуле (18). Если же взять $\beta = 4,07$, как ото было найдено Никурадзе [10]; то вместо (21) приходим к формуле $\frac{1-q}{q} = \frac{0.81}{Re^{0.125}}$. Формула Г.Омбека [18] при $\beta = 4,07$ приводит к выражению

$$\frac{1-q}{q} = \frac{0.708}{Re^{0.112}},$$

очень точно согласующимся с формулой (19). Этот ряд примеров можно было бы и продолжить.

Некоторая неопределенность в значениях дефицита скорости дает основание согласиться с утверждением ⊈.Шевелева [I3] об изменении β с числом Рейнольдса, а близость константы в числителях всех приведенных формул к значениям Q, и сама форма структуры (6) позноляет предположить, что более содержательной с методологической точки эрения является зависимость

$$\frac{1-q}{q^2} = \frac{1}{Re^d}$$
 (22)

Опытные данные определяют значение d = 0,125.

Следует, однако, заметить, что ни формула типа (17), ни формула (22) не могут быть признаны удовлетворительными, так как приводят к бесконечному значению производной $q'(Re)_{Re=0} = \infty$ при Re = 0. С другой стороны, все они дают величину q = I/2, отвечающую ламинарному режиму при различных, очень малых значениях Re. Так, формула Ф.Шевелева (18) дает q = I/2 при Re = 0.073, формулы (19) и (22)

при Re = 0.0039. С позиций феноменологического подхода трудно понять, чем могут быть физически обусловлены приведенные отличные от нуля значения. В свете сказанного выше о локальном смысле числа Рейнольдса логичней предположить, что q = 1/2 при Re = 0. Тогда, вводя вместо Re "эффективное" число $Re_3 = Re + 1/256$, получаем:

$$\frac{1-q}{q^2} = \frac{1}{Re_g^d}$$
(23)

и бесконечность производной при *Re =0* устраняется.

Расчеты показывают, что значения q, вычисленные по формулам (19) и (23) во всем диалазоне $3.10^3 < Re < 5.10^3$ расходятся не более чем на 0,35%.

В отношении турбулентной вязкости \mathcal{M}_O на оси трубы при $\mathscr{G} = 0$ из-за отсутствия пока прямых данных могут быть сделаны лишь различные более или менее правдоподобные предположения.Из физических соображений очевидно, что с ростом числа Рейнольдса она должна расти. Не исклочено, что она может асимптотически стремиться к некоторому пределу $\mathcal{M}_O(\infty)$. Наконец, возможно, что, достигая максимума при некотором числе Рейнольдса, она затем, убывая, стремится к конечному пределу. Структура (6) подсказывает, что в первом приближении может быть взята зависимость вида $\mathcal{M}_O = CRea^{-\kappa}$.

$$V_{*} = \frac{1}{q\sqrt{x}}$$

$$2_0 = R\sqrt{\bar{a}} / 4\sqrt{2}$$
; (25)

$$2 \gamma_0 \frac{U_0}{V_{\star}} = \frac{R}{q}$$
; (26)

$$\bar{a} = \frac{32}{R} \frac{1}{R_{g}^{0.125}} (1 + CR q^{-k});$$
⁽²⁷⁾

$$\frac{1-q}{q^2} = \frac{1}{R_g^{0.123}} \,. \tag{28}$$

Коэффициенты С и К могут быть найдены аналитически.

Предполагая, что профиль скоростей $U_0/V_{\pi} = \mathcal{G}(\gamma_0)$, параметрически задаваемый уравнениями (24) и (25), на границе вязкого под-62 ини 2₅ касается критической параболы (15), получаем два уравнения или однозначного при заданном 2₅ определения С и K:

$$\frac{U}{V_{*}} \left| \frac{z}{z = \tau_{s}} - \frac{Z_{s}}{2\gamma_{\kappa p_{1}}} = \frac{U_{0}}{V_{*}} \right|_{z_{0}} = \frac{2\sqrt{2}}{q\sqrt{\lambda}},$$

$$\frac{d}{d\gamma} \left(\frac{U}{V_{*}}\right) \left| \frac{z}{z = \tau_{s}} - \frac{Z_{s}}{2\kappa_{p_{1}}} = \frac{d}{d\gamma_{0}} \left(\frac{U_{0}}{V_{*}}\right) \right|_{z_{0}} = \frac{U_{0}/V_{*}}{z_{0}} \frac{qR\frac{d}{dR}\left(\frac{1}{q}\right) - \frac{R}{2\overline{\lambda}}\frac{d\overline{\lambda}}{dR}}{dR} \right|,$$

$$ROTOPEN R_{s} \stackrel{\text{и}}{u} q_{s} \text{ находятся из уравнения (26). При этом должно быть удовлетворено условие тождественности (3), которое в универсальных$$

пероменных имеет вид

$$Re_{i}/4 = \int_{0}^{2u} \frac{V}{V_{*}} \left(1 - \frac{2}{2i}\right) dz$$
(29)

и с учетом принятого допущения о возможности замены U/V_{*} на U_0/V_{*} , 7 на 2_0 может быть переписано в форме

$$Rc_{i}/4 - \int_{0}^{\infty} \frac{U}{V_{*}} \left(1 - \frac{2}{2i}\right) dz - \int_{2s}^{2i} \frac{U_{0}}{V_{*}} \left(1 - \frac{2}{2i}\right) dz_{0} = 0.$$
⁽³⁰⁾

Так нак при финсированном $R_{e_{KPT}}$ для каждого z_s константы C и k определяются однозначно, оба интеграла в условии (30) являются функциями z_s и задача сводится к решению уравнения

и заденной точностью [8]:

$$J_{1}(\gamma_{S}) = \int_{0}^{\gamma_{S}} (\gamma - \frac{\gamma^{2}}{2\gamma_{RPI}}) (1 - \frac{\gamma}{\gamma_{i}}) d\gamma;$$

$$J_{2}(\gamma_{S}) = \int_{\gamma_{S}}^{\gamma_{i}} \frac{U_{0}}{V_{*}} (1 - \frac{\gamma_{0}}{\gamma_{i}}) d\gamma_{0}.$$

При этом различным эначениям верхнего предела интегрирования

$$z_i = R_i \sqrt{\bar{z}_i} / 4\sqrt{2} = Re_i \sqrt{\bar{z}_i} / 4\sqrt{2}$$
,

отвечающего оси трубы, соответствуют различные пары значений С и К, п следовательно, различные возможные распределения скоростей в трубе, определяемые параметрическими соотношениями (24) и (25). В дейстпительности же реализуется живь одно при некотором 2;

Для отыскания указанного значения Z: воспользуемся сформулированным Гельмгольцем [19] принципом минимума диссипируемой энергии.

63

(3I)

справедливого для всякого ламинарного стационарного движения, допуск ющего отбрасывание инерционных членов в уравнениях Навье-Стокса. Но при движении в трубе на достаточном удалении от входа инерционные члены пренебрежимо малы как в ламинарном, так и квазистационарном турбулентном движении. Таким образом, главное требование принципа Гельмгольца удовлетворяется. Поэтому, хотя применимость его в этом случае строго не доказана, попытка его использования при сопоставлении результатов с опытом вполне оправдана. Впервые это было сделано, по-зидимому, в работе [20] применительно к течению в плоском канале с параллельными стенками. Соответствующая вариационная задача была решена, исходя из определенного вида связи между скоростью диссипаиии и рейнольдсовыми напряжениями, что привело в итоге к формуле Прандтля для турбулентных напряжений, выраженных через длину пути смещения. Для согласования с экспериментальными денными потребовалось подбирать как зами функции длины перемешивания, так и числовые значения входящих в них констант. Развиваемый здесь метод свободен от этого недостатка.

Удельная мощность диссипации, равная отношению мощности, диссипирузмой в трубе на длине, равной диаметру, к мощности, проносимой через поперечное сечение, определяется интегралом

$$D = \frac{\lambda_i \sqrt{\lambda_i}}{2\sqrt{2}} \int_0^{\infty} (1+m) \left[\frac{d}{d\chi} \left(\frac{U}{V_*}\right)\right]^2 (1-\frac{\chi}{\chi_i}) d\chi.$$

Этот интеграл может быть разбит на два:

$$D=\frac{\lambda_i\sqrt{\lambda_i}}{2\sqrt{2}}(D_1+D_2),$$

где

$$D_{1} = \int_{0}^{\gamma_{s}} (1+m) \left[\frac{d}{d\gamma} \left(\frac{U}{V_{*}} \right) \right]^{2} (1-\frac{\gamma_{1}}{\gamma_{i}}) d\gamma;$$

$$D_{2} = \int_{\gamma_{s}}^{\gamma_{i}} (1+m_{0}) \left[\frac{d}{d\gamma_{0}} \left(\frac{U_{0}}{V_{*}} \right) \right]^{2} (1-\frac{\gamma_{0}}{\gamma_{i}}) d\gamma_{0}.$$

Так как по уравнению движения жидкости в трубе

$$(1+m)\frac{d}{dz}\left(\frac{U}{V_*}\right)=1-\frac{2}{2i},$$

64

(32)

но первый из интегралов переписывается в виде

$$D_{I} = \int_{0}^{2S} \frac{d}{d\chi} \left(\frac{U}{V_{*}}\right) \left(1 - \frac{\chi}{\chi_{i}}\right)^{2} d\chi$$

и логко берется аналитически

$$l_{t}^{\prime} = \frac{U_{S}}{V_{s+}} \left(1 - \frac{2s}{2i}\right)^{2} + \frac{2s}{2i} \left[\left(1 - \frac{1}{3} - \frac{2s}{2sp_{1}}\right) - 2\frac{2s}{2i} \left(\frac{1}{3} - \frac{1}{8} - \frac{2s}{2sp_{1}}\right) \right].$$

Второй преобразуется к переменной R :

$$I_{i} = \sqrt{2} \int \frac{R_{o}^{p,125}}{q^{2}} \frac{\left[qR\frac{d}{dR}\left(\frac{1}{q}\right) - \frac{R}{2\bar{\lambda}}\frac{d\bar{\lambda}}{dR}\right]^{2}}{1 + \frac{R}{2\bar{\lambda}}\frac{d\bar{\lambda}}{dR}} \left(\frac{1}{R\sqrt{\lambda}} - \frac{1}{Re_{i}\sqrt{\lambda_{i}}}\right) dR$$

и разсчитывается на ЭВМ.

Уравнение (31) решалось на ЭВМ БЭСМ-6 для ряда значений $Re_{\kappa\rho_I}$ и $R'e_{L}$ с точностью до 2'10⁻⁵% [8]. Найденные значения C и K использовались при нахождении минимума диссипативной функции (32) на мошине EC-10-20. Так как промежуточные значения C и K при каждом $Re_{\kappa\rho_I}$ находились по интерполяционной формуле Лагранжа, а изменение диссипативной функции в окрестности минимума весьма плавное, точность нахождения $Re_{L}^{\prime\prime\prime}$ относительно невелика и может составлять $\Lambda Re_{L}^{\prime\prime\prime} = \pm 5\%$. Значения $Re_{L}^{\prime\prime\prime\prime}$, R_{s} , Z_{s} , 32c и k даны в табл. I.

Значение коэффициентов C и k позволяет рассчитать коэффициент \mathcal{A} при различных $Re_{\mu\mu}$ Re, однако, использование формулы (27) для локальных значений R приводит к погрешностям, особенно ущественным в области малых чисел Re. Причина кроется в том, что C и k в ней определены, исходя из допущения тождественности U/V_{π} и U_0/V_{π} которые, как указывалось, хотя и незначительно, но отличаются друг от друга. Более точные результаты получаются следующим образом.

Заметим, прежде всего, что если известен универсальный профиль скоростей $U/V_{x} = \mathcal{G}(\gamma)$, то коэффициент сопротивления может быть найден непосредственно из условия тождественности (29).

Например, подставляя в него логарифмический профиль

$$\frac{U}{V_{w}} = A \ell n \eta + B$$

и, выполняя интегрирование, находим:

11.8367

лица

T a 6

Расчетные параметры течения

	et men i som i dører i de		d dime a dime a dime	and the last of		
×	3,72	17, 5	3,70	3,69	3,68	
32c 102	4,12	4,0I	16'2	18,E	3,72	
25	4 , 66	4,64	4,69	4,72	4,73	
Rs	26,74	29,06	29,40	29,82	30,12	and den den den den den den
Unia 102	I,38	I,35	I,32	I,28	1,25	
nur -4	6,97	9,92	9,86	6,79	9,75	
Re: 10-6	5,50	5,90	6,0	6,05	6,10	
Rekps	1562,64	71, 937I	2052,78	2478,6	2864,6	
lxp1	63,24	69,28	.77,46	89,44	100	
Rexpi	0002	2400	3000	4000	2000	neres alle billet billet alle billet

$$\frac{Ac}{2} = \frac{A}{2} \gamma_i \ln \gamma_i + \frac{1}{2} (B - \frac{3}{2} A) \gamma_i .$$
(33)

Подстановка в уравнение (33) числовых значений констант A=1/2 = -?.5, B=5,5 и 2: = Reva/4/2 приводит к известной формуле Прандтля

 $\frac{1}{\sqrt{a}} = 2.035 \, lg \, Re \sqrt{a} - 0.91. \tag{34}$

Поскольку в нашем случае универсальный профиль задан пераметричиски системой уравнений (24), (25), (27), (28), то, задаваясь верхними пределами интегрирования $\chi_i < 2_i^{min}$ для различных Re_{RP1} и производя численное интегрирование в условии (29), определяем Re_{n} , а антем по формуле

$$A = 32 \left(\frac{7i}{Re}\right)^2$$

пичеляем значения \mathcal{A} , которые сведем в табл. 2. Там же для сравнении даны величины локальных $\overline{\mathcal{A}}$, а также коэффициенты сопротивления но формулам Блазиуса [20], Прандтля (34) и по трехслойной модели. Как видно из табл.2, полученные разультаты при $Re_{Kpf} \sim (2.0-2.4)10^3$ корошо согласуются с известными опытными данными Никурадзе [10], Менелева [13] и расчетами по формулам трехслойной модели Прандтля. Гак что предложение Прандтля считать за критическое число Рейнольдса Re_{Kpf} =2320 в гидравлических расчетах подтверждается здесь теоретически.

Возвращаясь к рис. I, можно видеть, что расчетные кривые $U_0/V_{\pi} = -f(l_{q,20})$ для ряда критических чисел Рейнольдса Re_{RPA} вполне удовлетнорительно описывают результаты измерений авторов работы [3].

В заключение остановимся еще на некоторых, имеющих принципиальное значение, вопросах. Общепризнано условное разделение потока в сечении трубы на три зоны. Различают вязкий подслой при 0 < 2 < 5, пеиюходную зону 5 < 2 < 70 и турбулентное ядро 70 < 7 [16]. Однако праницы зон устанавливались, по существу, на глазок по картине расположения опытных точек на рис. 3, т.е. не вполне объективно. В качестле границы подслоя указывалось 2_S = II.5; IO.47; 6.2 и т.д. За ворхное границу переходной области принимали и 7_4 = 50, 60 и 70. При этом нельзя было объяснить, почему эти числа именно таковы. С позиций данной работы числовые значения граници голучают четкое обоснование.

Таблица

Коэффициенты сопротивлений

	1	REKPI	3	Расчет по формулам			
Re	2000		2400		(20)	(34)	трехсл. модель
	100 A	100.A	100. a	100.2		100 .a	
4,0·10 ³	3,915	4,401	3,820	4,3 I6	3,979	4,0I	4,425
5,0 7,5 I,0·I0 ⁴ 2,5 5,0 7,5	3,688 3,329 3,109 2,539 2,201 2,031	4,028 3,470 3,151 2,440 2,085 1,940	3,597 3,246 3,031 2,474 2,145 1,978	3,948 3,396 3,082 2,382 2,033 1,891	3,673 3,400 3,164 2,516 2,116 1,912	3,75 3,34 3,09 2,44 2,08 I,90	4,067 3,5 32 3,2 22 2,487 2,096 I,9I
I,0·I0 ⁵ 2,5 5,0 7,5	I,9I9 I,6II I,4I6 I,3I5	I,809 I,529 I,356 I,267	I,870 I,569 I,380 I,281	I,76 3 I,490 I,32I I,234	I,779	I,78 I,48 I,30 I,2I	I,794 I,486 I,302 I,210
I,0·I0 ⁶ 2,5 5,0	I,249 I,06I 0,9400	I,208 I,048 0,938	1,216 1,033 10,916	I,177 I,021 0,914		I,I5 0,986 0,884	1,150 0,987 0,885

В табл. І помещены значения γ_S и 2_{NP1} при различных \mathcal{Re}_{NP1} В. полном соответствии с физическими представлениями с понижением уровни начальных возмущений на входе в трубу и ростом \mathcal{Re}_{NP1} толщина γ_S подслоя растет от $\gamma_S = 4,66$ при $\mathcal{Re}_{NP1} = 2000$, до $\gamma_S = 4,73$ при $\mathcal{Re}_{NP2} = 500$.

Величина. 2кр. 2*Rекр.* характеризует уровень начальных возмущений и начало разрушения ламинарного режима при переходе к турбулентности. Геометрически, как видно на рис. 2, она соответствует вершине критической параболы.

При турбулентном движении на начальные возмущения накладываются

позмущения, порождаемые самой турбулентностью. Их совместное воздейотвие и определяет величину коэффициента сопротивления $\mathcal{A} = \mathcal{A}(Re_{KPI}, Re)$, входящего в структуру универсальной переменной $\mathcal{J}_0 = Re\sqrt{\mathcal{A}}/4\sqrt{2}$. Так что в указанных переменных \mathcal{J}_0 является совокупным показателем общего уровня возмущений в турбулентном движении с естественным начилом отсчета от $\mathcal{J}_0 = \mathcal{J}_{KPI}$, а \mathcal{J}_{KPI} , в свою очередь, может быть принято за нижнюю границу турбулентного ядра и, тем самым, за верхнюю границу переходной зоны.

Как видно из табл. І, с возрастанием $Re_{\kappa\rho_1}$ толцина переходной зопы, как и толцина подслоя и по той же физической причине, растет. При $Re_{\kappa\rho_1}=2000$ она равна $\chi_t=\chi_{\kappa\rho_1}=63,25$, а при $Re_{\kappa\rho_1}=5000$ $\chi_t=100$. В частности, если $Re_{\kappa\rho_1}=2450$, то $\chi_t=\chi_{\kappa\rho_1}=70$, что зоответствует сложившимся представлениям.

В рамках данной концепции становится возможным ясно объяснить инление задержки обратного перехода к ламинарному режиму и определить так называемое нижнее критическое число Рейнольдса *Rekas*.

Одному и тому же значению γ_0 при ламинарном и турбулентном движении из-за различия \mathcal{A} соответствуют разные числа Рейнольдса. Так, значению $\gamma_{\kappa\rho_1} = 70$ в ламинарном режиме отвечает Re = 2450, а и турбулентном Re = 1790. Если во время эксперимента уровень начальных возмущений не меняется, оставаясь постоянно действующим фактором, то при снилении числа Рейнольдса до Re = 2450 соответствующее значение $\gamma_0 = 90$ остается пока большим, чем $\gamma_{\kappa\rho_1} = 70$ и в потоке преобладают турбулентные возмущения, движение остается устойчивым. И лишь когда при $Re_{\kappa\rho_3} = 1790$ γ_0 станет равным $\gamma_{\kappa\rho_1} = 70$, будет достигнут начальный уровень возмущений и произойдет возврат к ламинарному режиму. Значения $Re_{\kappa\rho_3}$, соответствующие различным $Re_{\kappa\rho_1}$, также приведены в табл. I.

Таким образом можно констатировать, что полученные результаты подтверждают непротиворечивость принятой системы допущений и построенной на их основании физической и математической моделей турбулентного движения жидкости в гладких трубах. Очевидно также, что при надлежащем выборе функции $m_0 = m_0(Re, q)$ можно добиться еще лучшего соответствия с опытом.

Литература

I. O. Reynolds, on the experimental in restigation Of the circum stances which determine whether the motion of water shall be direct or sinuous and the law of resistance in parallel channels, Phil. Trans. Roy. Section 1883. 114. 69

- Рейнольде О. Динамическая теория движения несжимаемой влакой жидкости и определение критерия. - В сб.: Проблемы турбулент ности. - М.-Л.: ОНГИ СССР, 1936.
- 3. W.T. Pennell, E.M. Spazzow a. E.R.G. Eckezt, Tuzbulence intensity and time-mean velocity distributions in low Reynolds number tuzbulent pipe flow Int.J. Heat a. Mass Transfer", 1974, <u>15</u>, N5.
- Прандтль Л. Результать работ последнего времени по изучению турбулентности. – В Сб.: Проблемы турбулентности. – М.-Л.: ОНТИ СССР, 1936.
- Головин В.М., Файницкий Ю.Л. О новом профиле скоростей и законе сопротивления при турбулентном течении жидкости в гидравлически гладких трубах. В сб.: Гидрогазодинамика. - Куйбышев: КуАИ, 1976, вып. З.
- 6. Головин В.М., Сарбатова Л.Ф. К вопросу о влиянии вязкой составляющей на общее сопротивление гидравлически гладких труб при турбулентном режиме течения.- ИВУЗ. Нефть и газ., 1980, № 2.
- Головин В.М. О возможном развитии полуэмпирических теорий турбулентных течений. ИВУЗ. Авиационная техника, 1972. № 3.
- Головин В.М., Юмашев Л.П. Некоторые аспекты феноменологической теории турбулентного движения жидкости в гладких трубах. - Куйбышев, 198. - Рукопись представлена Куйбышевским авиационным институтом. Деп. в ВИНИТИ 7 сент. 1982, # 4778-82 Деп 45.
- 9. В.М.Головин. Условие тождественности и принцип минимума диссипируемой энергии в задаче о турбулентном движении жидкости в трубах. – Куйбышев, 198. – Рукопись представлена Куйбышевским авиационным институтом. Деп. в ВИНИТИ 4 мая 1983, № 2368 -83 Деп., 22.
- 10.Никурадзе И. Закономерности турбулентного движения жидкости в гладких трубах. – В сб.: Проблемы турбулентности. – М.-Л.: ОНТИ СССР, 1936.
- II. Гуржиенко Г.А. Экспериментальное исследование установившегося турбулентного потока в прямой цилиндрической трубе. – ЦАГИ. Технические заметки, 1938. № 180.
- 12. H. Reichardt, Vollständige Dazstellung der turbulenten Geschwindigkeitsverteilung din glatten Leitungen. ZAMM, 1951,31.
- Шевелев Ф.А. исследование основных гидравлических закономерностей турбулентного движения в трубах. - М.: Госстройиздат, 1953.

- 14. J. Laufez, The structure of turbulence in fully developed pipeflow, NACA, Report, 1954, № 1174.
- 16. J. Boussinesg, Théorie de lécoulement tourbilant Mém. prés. Acod. Sci. 1877, XXIII.

16.Шлихтинг Г. Теория пограничного слоя. - М.: Наука, 1974.

- 17. H. Blasius, Das Ahnlichkeitsgesetz bei Reibungvozgängen in Flussigkeiten, Fozsch. Azb. Ing-wes. 1913.
- 10. H. Ombeck, Dzuck verlust strömender Luft in geraden Zulindzischen Röhzenleitungen, Forsch. Arb. Ing. – Wes. 1914.
- 19. H. Helmholtz, Zuz Theorie stationäzen Stzöme in zei-Benden Flussiakeiten, Vezhand dez natuzalist-med. Vezeines, 30 Okt, 1868.
- 20. Христов Х.И. Принцип наименьшей скорости диссипации энергии и возможность его применения к турбулентному течению в плоском канале. - ДАН СССР, 1979, 245 №5.
- 21. Прандтль Л. Механика вязких жидкостей. В кн.: Аэродинамика/ Под ред. В. Дюрэнд. т. Ш.-М.: Оборонгиз, 1939.

УДК 532.517.4

М.Я. Сычев

О МЕТОДАХ РАСЧЕТА СОПРОТИВЛЕНИЯ ПРИ ДВИЖЕНИИ ЖИДНОСТИ В ТРУБАХ

Принятые обозначения:

U	- осредненная по времени скорость жидкости;
W	- средняя по объемному расходу скорость;
Up	- скорость на оси трубы;
$q = \frac{W}{W}$	- отношение средней скорости к максимальной;
LO p	- плотность жидкости;
Ĩ.	- молекулярная вязкость;
Mt	- турбулентная вязкость;
V	- кинематическая вязкость;
m= the	- безразмерная турбулентная вязкость;
Tu	- напряжение трения на стенке;
V - Tu	- динамическая скорость;
P	D.