

истекающих вертикально вниз ($\rho_1/\rho_2 \gg 1$). Так, в работах [5, 6] отмечено, что при наложении пульсаций скоростей эффективная длина участка струи (участок, на котором развиваются неустойчивые возмущения от некоторого малого, но экспериментально определенного значения амплитуды до распада) сокращается с увеличением частоты наложенного возмущения.

Поступила 31 III 1980

ЛИТЕРАТУРА

1. Ламб Г. Гидродинамика. М., ОГИЗ, 1947.
2. Лышевский А. С. Закономерности дробления жидкости механическими форсунками давления. Новочеркасск, Новочеркасск. политехн. ин-т, 1961.
3. Шкадов В. Я. Некоторые методы и задачи теории гидродинамической устойчивости. Научные труды № 25. М., изд. МГУ, 1973.
4. Дитякин Ю. Ф., Клячко Л. А. и др. Распыливание жидкостей. М., Машиностроение, 1977.
5. Панченков Г. М., Мамлеев Р. А. Особенности развития неустойчивости капиллярных струй жидкости. — ЖФХ, 1978, т. 52, № 3.
6. Панченков Г. М., Мамлеев Р. А., Максименко М. З., Папко В. В. О влиянии длительности воздействия наложенных возмущений и распад струи жидкости. — ЖФХ, 1978, т. 52, № 3.

УДК 532.527+532.517.4

ОБ УСТОЙЧИВОСТИ ЗАКРУЧЕННЫХ ПОТОКОВ ИДЕАЛЬНОЙ ЖИДКОСТИ

В. В. Никулин

(Новосибирск)

Рассматриваются течения идеальной несжимаемой жидкости, скорости которых в цилиндрической системе координат (r, φ, z) имеют вид $(0, V, W)$. Считается, что $V = V(r)$, $W = W(r)$. Исследуется устойчивость последних в линейном приближении. Подобные течения являются идеализацией таких природных явлений, как торнадо, пыльные дьяволы [1, 2]. Их исследование важно для понимания роли неустойчивости при взрыве вихря [3]. Классическое течение Куэтта между цилиндрами также относится к указанному типу.

До настоящего времени известно немного общетеоретических результатов, касающихся линейной устойчивости закрученных потоков по отношению к неосесимметричным возмущениям. Этому вопросу посвящена работа [4], где получено описание нормальных колебаний в терминах одного уравнения и введен аналог числа Ричардсона. В [5] исследованы достаточные условия устойчивости таких течений по отношению к осесимметричным возмущениям. В [6, 7] устойчивость по отношению к неосесимметричным возмущениям исследуется численно. В [6] рассмотрено течение Пуазейля во вращающейся трубе, в [7] — линейный вихрь в следе за крылом. Ряд общих результатов для течений с круговыми линиями тока ($W = 0$) получен в [8, 9], где исследована аналогия таких потоков с плоскопараллельными течениями стратифицированной жидкости. Вопросам устойчивости течений стратифицированной жидкости посвящены работы [10, 11].

В данной работе получены некоторые общие результаты, касающиеся устойчивости закрученных потоков по отношению к неосесимметричным возмущениям. Дана оценка невещественной части спектра возмущений (теорема о круге). Рассмотрена задача с начальными данными, сформулировано правило выбора ветви решения в особой точке. Отмечено сходство и отличие закрученных потоков от течений с круговыми линиями тока и течений стратифицированной жидкости.

1. Пусть (u, v, w) — комплексные амплитуды компонент возмущения скорости, соответствующие координатам (r, φ, z) . Пусть возмущения имеют вид нормальных волн: $u(r, \varphi, z, t) = \text{Re} \{u(r) \exp [i(kz + m\varphi - \omega t)]\}$ и т. д. В [4] линеаризованные уравнения движения и неразрывности

сведены к одному. Последнее для $q = ur$ можно записать в виде

$$(1.1) \quad q'' + \left(\frac{1}{r} - \beta\right)q' - \frac{1}{r^2\rho}q + \left[\frac{A(r)}{\sigma} + \frac{G(r)}{c^2}\right]q = 0,$$

где $\rho = 1/(m^2 + k^2r^2)$; $\beta = -\rho'/\rho$; $\sigma = V/r + kW/m - \omega/m$; $A(r) = (\beta\Omega + k\beta rW'/m - \Omega' - k(rW')'/m)/r$;

$$G(r) = \frac{2kV}{mr^2} \left(\frac{k}{m}\Omega r - W'\right); \quad \Omega = dV/dr + V/r.$$

(Ниже будут рассматриваться течения между цилиндрами радиусов R_1 и R_2). Тогда к (1.1) добавятся граничные условия

$$(1.2) \quad q = 0 \quad \text{при } r = R_1, R_2.$$

Для доказательства теоремы о круге преобразуем уравнение (1.1). Подставим $q = \sigma r f(r)$. После преобразований получим

$$(1.3) \quad (\rho r^3 \sigma^2 f')' + 2\rho r L f - (m^2 + k^2 r^2 - 1)\rho r \sigma^2 f - \rho' r^2 (M^2 - (N - c)^2) f + 2\rho r^2 N' (N - c) f = 0,$$

где $c = \omega/m$; $M = V/r$; $N = kW/m$; $L = k^2 r V \Omega / m^2$. Обозначим $Q = \rho r^3 |f'|^2 + \rho r (m^2 + k^2 r^2 - 1) |f|^2$, $Q_1 = 2\rho r |f|^2$, $Q_2 = -\rho' r^2 |f|^2$. Умножим (1.3) на f^* , затем проинтегрируем от R_1 до R_2 с учетом (1.2). В полученном равенстве выделим мнимую и действительную части:

$$(1.4) \quad 2ic_i \left\{ \int Q (M + N - c_r) dr + \int Q_2 (N - c_r) dr - \int \frac{Q_1}{2} r N' dr \right\} = 0;$$

$$(1.5) \quad \int Q [(M + N - c_r)^2 - c_i^2] dr + \int Q_2 [(N - c_r)^2 - M^2 - c_i^2] dr - \int Q_1 r N' (N - c_r) dr - \int Q_1 L dr = 0.$$

Обозначим $a = \min(M + N - rN'/2, M/2 + N - rN'/4, M + N)$, $b = \max(M + N - rN'/2, M/2 + N - rN'/4, M + N)$.

Т е о р е м а. Все не вещественные собственные значения уравнения (1.1) при $m^2 > 1$ удовлетворяют неравенствам

$$a < c_r < b, \\ \left(c_r - \frac{a+b}{2}\right)^2 + c_i^2 < \left(\frac{b-a}{2}\right)^2 + \max \left[V \left(\frac{k}{m} W' - \frac{k^2}{m^2} \Omega r \right), 0 \right].$$

Д о к а з а т е л ь с т в о. Непосредственной проверкой устанавливается, что для $m^2 > 1$ выполнено

$$(1.6) \quad Q \geq Q_1 \geq Q_2 \geq 0.$$

Докажем правое из неравенств $a < c_r < b$. Левое доказывается аналогично. Предположим противное. Тогда для (1.4) в силу (1.6) имеем цепочку неравенств

$$\int Q (c_r - M - N) dr + \int Q_2 (c_r - N) dr + \int \frac{Q_1}{2} r N' dr > \\ > \int (Q_1 - Q_2) \left(c_r - M - N + \frac{rN'}{2}\right) dr + \\ + \int 2Q_2 \left(c_r - \frac{M}{2} - N + \frac{rN'}{4}\right) dr > 0.$$

Последнее в силу $c_i \neq 0$ противоречит (1.4). Сделаем замену: $N_* = N - (a+b)/2$, $c_* = c - (a+b)/2$. Тогда вид (1.4), (1.5) не изменится,

лишь вместо N и c будут стоять N_* и c_* . С помощью (1.4) преобразуем (1.5) к виду

$$(1.7) \quad \int Q [|c_*|^2 - (M + N_*)^2] dr + \int Q_2 (|c_*|^2 + M^2 - N_*^2) dr + \\ + \int Q_1 (rN'N_* + L) dr = 0.$$

Докажем последнее неравенство теоремы. Предположим противное. Тогда $|c_*|^2 > (M + N_*)^2$. В силу этого и (1.6) для (1.7) имеем цепочку неравенств

$$\int Q [|c_*|^2 - (M + N_*)^2] dr + \int Q_2 (|c_*|^2 + M^2 - N_*^2) dr + \\ + \int Q_1 (rN'N_* + L) dr > \int (Q_1 - Q_2) [|c_*|^2 - (M + N_*)^2 + rN'N_* + L] dr + \\ + \int Q_2 [2|c_*|^2 - (M + N_*)^2 + M^2 - N_*^2 + rN'N_* + L] dr > \\ > \int (Q_1 - Q_2) \left\{ |c_*|^2 - \left[\left(M + N_* - \frac{rN'}{2} \right)^2 + V \left(\frac{k}{m} W' - \frac{k^2}{m^2} \Omega r \right) \right] \right\} + \\ + \int Q_2 \left\{ |c_*|^2 - \left[\left(N_* + \frac{M}{2} - \frac{rN'}{4} \right)^2 + \frac{V}{2} \left(\frac{k}{m} W' - \frac{k^2}{m^2} \Omega r \right) \right] \right\} > 0,$$

что противоречит (1.7).

2. Доказанное утверждение позволяет рассмотреть задачу с начальными данными. Дальнейшие результаты получаются методами, аналогичными [5, 9—11]. Поэтому изложение будет кратким с соответствующими ссылками.

Представим возмущение в виде $u(r, \varphi, z, t) = \text{Re} \{ u(r, t) \exp [i(kz + m\varphi)] \}$, $u(r, 0) = u_0(r)$ и т. д. Обозначим $\lambda = ru(p, r)$, где $u(p, r) = \int_0^\infty u(r, t) \exp(-pt) dt$ — преобразование Лапласа функции $u(r, t)$. Из линейных уравнений движения и непрерывности можно получить уравнение на λ

$$(2.1) \quad \lambda'' + \left(\frac{4}{r} - \beta \right) \lambda' - \frac{\lambda}{r^2 \rho} + \left[\frac{A(r)}{\sigma} + \frac{G(r)}{\sigma^2} \right] \lambda = \frac{X_1}{\sigma} + \frac{X_2}{\sigma^2}.$$

Здесь штрих означает дифференцирование по r ; $\sigma = V/r + kW/m - ip/m$; $X_1 = -i(ru_0)'/m - i(1/r - \beta)(ru_0)'/m$; $X_2 = 2kV(krv_0/m - w_0)/(mr)$.

Будем считать функцию $V/r + kW/m$ монотонной. На случай немонотонной функции результаты переносятся аналогично [11]. Асимптотику функции $u(r, t)$ при $t \rightarrow \infty$ найдем, следуя [9—11]. Аналогом числа Ричардсона в данном случае является число [4, 8]

$$J = \frac{2kV(k\Omega r/m - W')}{mr^2 [(V/r)' + kW'/m]^2}.$$

Обозначим $\nu(r) = \sqrt{1 - 4J}$ и рассмотрим возмущения, принадлежащие к непрерывному спектру. При $\nu > 0$, $k \neq 0$, $t \rightarrow \infty$ имеем $u(r, t) \sim t^{\nu-1} \exp(-imUt)$, $U = V/r + kW/m$. Отметим, что в отличие от [9—11] для любого r , где $V \neq 0$, $W' \neq 0$, существуют такие k/m , что $J < 0$, $\nu > 1$. Эти значения k/m соответствуют наиболее растущим решениям непрерывного спектра. Таким образом, всегда найдутся такие k/m , для которых возмущения радиальной компоненты скорости закрученного потока растут степенным образом, поскольку всегда существует точка r , где $V \neq 0$, $W' \neq 0$. Случай $W' \equiv 0$, согласно (1.1), (2.1), просто сводится к случаю $W = 0$.

Рассмотрим опять возмущения, имеющие вид нормальных волн. Их поведение описывается уравнением (1.1). Последнее имеет особенности в точках $\sigma = 0$, т. е. при некоторых вещественных значениях ω . Решения с $\sigma = 0$ называются сингулярными нейтральными модами (СНМ). Далее следуем [5, 9]. Пусть r_0 такова, что $\sigma(r_0) = 0$. Тогда в окрестности r_0 решение (1.1) имеет вид $X = AX_+ + BX_-$. Здесь $X = \sqrt{\rho r} \cdot q$; A, B — постоянные;

$$X_{\pm} = \xi^{1/2(1 \pm \nu_0)} \Phi_{\pm}(r); \quad \nu_0 = \nu(r_0); \quad \xi = (r - r_0);$$

Φ_{\pm} — аналитические в окрестности r_0 функции вида $\Phi_{\pm} = 1 + a_{\pm} \xi + \dots$. Из рассмотрения задачи с начальными данными следует, что СНМ являются пределом решений с $\text{Im } \omega > 0$ при $\text{Im } \omega \rightarrow 0$. Это условие задает правило обхода особенности при интегрировании (1.1), а следовательно, правило выбора ветви. Для $J(r_0) < 1/4$ вблизи критической точки получаем

$$X_{\pm} = |\xi|^{1/2(1 \pm \nu_0)} \exp \left[-\frac{i\pi}{2} (1 \pm \nu_0) S(\xi) \right] \Phi_{\pm},$$

$$S(\xi) = \begin{cases} 0 & \text{при } \xi > 0, \\ \pm 1 & \text{при } \xi < 0, U'_0 \geq 0, \end{cases}$$

$$U_0 = V/r + kW/m \quad \text{при } r = r_0.$$

Выделим класс течений, в которых отсутствуют СНМ во внутренних точках отрезка $[R_1 R_2]$. Рассмотрим напряжения Рейнольдса $\tau = -\langle uv \rangle$, где $\langle uv \rangle$ — среднее по z и φ . Так как u, v имеют вид нормальных волн, то $2\tau r = \text{Re}(qv^*) \exp(2t \text{Im } \omega)$. Отсюда с помощью (1.1) можно получить

$$\frac{d}{dr}(\tau r^2) = \frac{\text{Im } \omega}{2} \left\{ -\left(\frac{A}{|\sigma|^2} + \frac{2G \text{Re } \sigma}{|\sigma|^4} \right) |X|^2 + \frac{d}{dr} \left[\left(\frac{k^2}{m^2} \Omega r - \frac{k}{m} W' \right) \left| \frac{X}{\sigma} \right|^2 \right] \right\} \times \exp(2t \text{Im } \omega).$$

Таким образом, при $\text{Im } \omega \rightarrow 0$ $\tau r^2 = \text{const}$, за исключением возможных скачков при $\sigma = 0$. Используя представление для X в окрестности особой точки r_0 , найдем, что при $J(r_0) < 1/4$

$$(2.2) \quad 2\tau r^2 = \nu_0 m \text{Im} \{ AB^* \exp[-i\pi(1 + \nu_0)S(\xi)] \}.$$

Данное выражение описывает скачок τ в особой точке. В рассматриваемом случае течения между цилиндрами с монотонной функцией $U = V/r + kW/m$ имеем $\tau = 0$ при $r = R_1, R_2$, на интервале $(R_1 R_2)$ может быть не более одной особой точки. Тогда скачка τ в особой точке быть не должно. Отсюда с учетом (2.2) следует, что при $J_0 < 1/4$ либо $X = X_+$, либо $X = X_-$. При $J_0 \geq 1/4$ аналогично [5, 9] можно показать, что решений типа СНМ не существует. Напишем условия отсутствия СНМ для $J > 0$. Они будут подобны последним из [9]. Поэтому выпишем только одно из них, остальные по аналогии. Необходимо, чтобы во всей области течения выполнялись неравенства: $G > 0, G' \leq 0, U' > 0, U'' \geq 0, (\rho \Omega + k\rho r W'/m)' \geq 0$. Отметим отличие от [9]. Для течений с круговыми линиями тока неравенство $J > 0$ выполнено одновременно при всех k, m . Здесь же всегда существуют такие k/m , что $J < 0$ при некоторых r , т. е. для любого потока существуют такие k/m , для которых нельзя гарантировать отсутствие СНМ.

Изложенные результаты в случае $m^2 > 1$ непосредственно обобщаются на течения типа смерча. Так, теорема о круге обобщается в силу того, что при $r \rightarrow 0$ выполнено $q = O(r^2)$. Для задачи с начальными данными, кроме $m^2 > 1$, необходимо потребовать $\nu_0(0) = 0$.

Поступила 3 IV 1980

ЛИТЕРАТУРА

1. Ives R. L. Behavior of dust devil.— Bull. Amer. Meteor. Soc., 1947, vol. 28, N 4.
2. Hoecker W. H. Wind speed and air flow patterns in the Dallas tornado of April 2, 1957.— Monthly Weather Rev., 1960, vol. 88, N 5.
3. Leibovich S. The structure of vortex breakdown.— In: Annual Review on Fluid Mech. Vol. 10. N. Y., 1978.
4. Howard L. N., Gupta A. S. On the hydrodynamic and hydromagnetic stability of swirling flows.— J. Fluid Mech., 1962, vol. 14, N 3.
5. Yang Cheng-I. Sufficient conditions for stability of rotating flows.— Trans. ASME. Ser. E. J. Appl. Mech., 1978, vol. 45, N 1.
6. Maslowe S. A. Instability of rigidly rotating flows to nonaxisymmetric disturbances.— J. Fluid Mech., 1974, vol. 64, N 2.
7. Lessen M., Singh P. J., Paillet F. The stability of a trailing line vortex. Pt 1. Inviscid theory.— J. Fluid Mech., 1974, vol. 63, N 4.
8. Владимиров В. А. Устойчивость течения типа смерча.— В сб.: Динамика сплошной среды. Вып. 37. Новосибирск, изд. Ин-та гидродинамики СО АН СССР, 1978.
9. Владимиров В. А. Устойчивость течений идеальной несжимаемой жидкости с круговыми линиями тока.— В сб.: Динамика сплошной среды. Вып. 42. Новосибирск, изд. Ин-та гидродинамики СО АН СССР, 1979.
10. Case K. M. Stability of idealised atmosphere.— Phys. Fluids, 1960, vol. 3, N 2.
11. Chimonas G. Algebraic disturbances in stratified shear flows.— J. Fluid Mech., 1979, vol. 90, N 1.

УДК 532.516

УСТОЙЧИВОСТЬ ПОЛОГО ВИХРЯ

Т. А. Лисейкина

(Новосибирск)

Исследованию устойчивости вращающегося течения Куэтта посвящено большое число работ теоретического и экспериментального характера [1—3]. Основное внимание уделено осесимметричным возмущениям как наиболее опасным.

Результаты экспериментов и расчеты показывают, что при вращении цилиндров в одном направлении с увеличением относительной скорости вращения внешнего цилиндра критическое число Тейлора, при котором нарушается исходный ламинарный режим и возникают тейлоровские вихри, увеличивается.

При $\omega_1 r_1^2 \approx \omega_0 r_0^2$ кривая зависимости $T_* \left(\frac{\omega_1 r_1^2}{\omega_0 r_0^2} \right)$ (ω_0, ω_1 — угловые скорости

вращения внутреннего и внешнего цилиндров, r_0, r_1 — радиусы соответствующих цилиндров) выходит на асимптоту.

Менее исследованы течения вращающейся жидкости при наличии одной из поверхностей, неограниченной жесткой стенкой. С такими течениями часто сталкиваются в химической, бумажной промышленности, при охлаждении вращающихся механизмов пленками жидкости и т. д. Возникновение возмущений в жидкости приводит к искривлению «свободной» поверхности и появлению на ней волн, а это оказывает влияние на общую картину устойчивости.

Вопрос устойчивости вращающегося течения, когда одна из границ «свободна», а другая граница жесткая или на бесконечности, рассмотрен в [4]. Исследуется устойчивость по отношению к малым невязким возмущениям.

В [5] проведено экспериментальное исследование устойчивости течения со «свободной» внешней поверхностью и дан численный анализ. При определенном соотношении угловой скорости (рассматривается твердотельное вращение) и толщины пленки наблюдается изменение поверхности волновыми образованиями.

В работе [6] изучаются формы равновесия жидкости, находящейся на внешней или внутренней поверхности твердой границы и вращающейся вместе с ней как твердое тело. С учетом поверхностного натяжения получено, что в возмущенном движении поле скорости остается первоначальным, а возмущается «свободная» граница.