

7. Алексеенко С. В., Накоряков В. Е., Покусаев Б. Г. Волнообразование при течении пленки жидкости на вертикальной стенке.— ПМТФ, 1979, № 6.
8. Шкадов В. Я. Волновые режимы течения тонкого слоя вязкой жидкости под действием силы тяжести.— Изв. АН СССР. МЖГ, 1967, № 1.
9. Шкадов В. Я. Уединенные волны в слое вязкой жидкости.— Изв. АН СССР. МЖГ, 1977, № 1.
10. Шкадов В. Я. К теории волновых течений тонкого слоя вязкой жидкости.— Изв. АН СССР. МЖГ, 1968, № 2.
11. Цвелодуб О. Ю. Стационарные бегущие волны на вертикальной пленке жидкости.— В кн.: Волновые процессы в двухфазных средах. Новосибирск: ИТФ СО АН СССР, 1980.
12. Цвелодуб О. Ю. Солитоны на стекающей пленке при умеренных расходах жидкости.— ПМТФ, 1980, № 3.
13. Гапонов В. А. Пакет подпрограмм быстрого преобразования Фурье с приложениями к моделированию случайных процессов. Препринт 14—76. Новосибирск: ИТФ СО АН СССР, 1976.
14. Накоряков В. Е., Покусаев Б. Г., Алексеенко С. В. Десорбция слабо растворимого газа из стекающих волновых пленок жидкости.— В кн.: Расчет тепломассообмена в энергохимических процессах. Новосибирск: ИТФ СО АН СССР, 1981.
15. Накоряков В. Е., Покусаев Б. Г., Алексеенко С. В. Стационарные двумерные катящиеся волны на вертикальной пленке жидкости.— ИФЖ, 1976, т. 30, № 5.

Поступила 25/VI 1984 г.

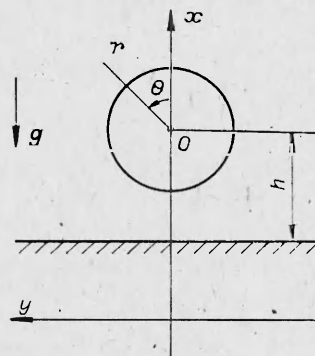
УДК 532.582

О ДВИЖЕНИИ КРУГОВОГО ЦИЛИНДРА В ВИБРИРУЮЩЕЙ ЖИДКОСТИ

В. Л. Сенницкий

(Новосибирск)

В [1] изложены качественные результаты экспериментов с вибрирующими жидкостями и твердыми телами. В частности, указано, что тело, помещенное в цилиндрический сосуд с жидкостью, плотность которой больше, чем плотность тела, может тонуть, если сосуд совершает колебания вдоль своей оси. В связи с этим в данной работе рассматривается плоская задача о движении в поле силы тяжести кругового цилиндра, находящегося в идеальной несжимаемой жидкости, ограниченной извне плоской поверхностью колеблющейся стенки (см. фигуру). Первоначально жидкость и цилиндр покоятся. В последующие моменты времени течение жидкости потенциально и симметрично относительно оси x , цилиндр движется поступательно. Найдены условия, при выполнении которых цилиндр, плотность которого меньше, чем плотность окружающей его жидкости, не всплывает, а тонет.



1. Пусть x, y — инерциальная система прямоугольных координат в плоскости течения; \mathbf{i} и \mathbf{j} — единичные векторы, направления которых совпадают соответственно с направлениями осей x и y ; t — время; a — радиус цилиндра; $O(L, 0)$ — точка пересечения плоскости течения с осью цилиндра; h — расстояние от точки O до линии пересечения плоскости течения с поверхностью стенки ($h > a$); h_0 — значение h при $t = 0$; $H = L - h$; $\hat{x} = x - H$; $r = \sqrt{(\hat{x} - h)^2 + y^2}$; θ — угол с вершиной в точке O между векторами \mathbf{i} и $(\hat{x} - h)\mathbf{i} + y\mathbf{j}$; $\rho_{\text{ц}}$ — плотность цилиндра; $\rho_{\text{ж}}$ — плотность жидкости; f — произвольная функция от t ; $\mathbf{g} = -g\mathbf{i}$ — ускорение свободного падения.

Будем рассматривать течение жидкости и движение цилиндра относительно системы координат \hat{x}, y , связанной со стенкой. Потенциал Φ скорости течения, давление p и расстояние h удовлетворяют следующим уравнениям и условиям:

$$(1.1) \quad \frac{\partial \Phi}{\partial t} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial \hat{x}} \right)^2 + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial y} \right)^2 + \frac{p}{\rho_{\text{ж}}} + \left(g + \frac{d^2 H}{dt^2} \right) \hat{x} = f;$$

$$(1.2) \quad \partial^2 \Phi / \partial \hat{x}^2 + \partial^2 \Phi / \partial y^2 = 0;$$

$$(1.3) \quad \partial \Phi / \partial \hat{x} = 0 \text{ при } \hat{x} = 0;$$

$$(1.4) \quad \partial \Phi / \partial y = 0 \text{ при } y = 0, 0 \leq \hat{x} \leq h - a \text{ и } y = 0, \hat{x} \geq h + a;$$

$$(1.5) \quad \frac{\partial \Phi}{\partial \hat{x}} \cos \theta + \frac{\partial \Phi}{\partial y} \sin \theta = \frac{dh}{dt} \cos \theta \text{ при } r = a;$$

$$(1.6) \quad \partial \Phi / \partial \hat{x} \rightarrow 0, \partial \Phi / \partial y \rightarrow 0 \text{ при } \hat{x}^2 + y^2 \rightarrow \infty;$$

$$(1.7) \quad d^2 h / dt^2 = F / (\pi a^2 \rho_{\text{ж}}) - g - d^2 H / dt^2;$$

$$(1.8) \quad h = h_0, dh / dt = 0 \text{ при } t = 0,$$

где

$$(1.9) \quad F = -a \int_{-\pi}^{\pi} p|_{r=a} \cos \theta d\theta.$$

2. Рассмотрим задачу (1.2) — (1.6). Переходя в (1.2) — (1.6) к биполярным координатам η, ξ , связанным с \hat{x}, y равенствами

$$(2.1) \quad \hat{x} = \sqrt{h^2 - a^2} \frac{\operatorname{sh} \eta}{\operatorname{ch} \eta - \cos \xi}, \quad y = \sqrt{h^2 - a^2} \frac{\sin \xi}{\operatorname{ch} \eta - \cos \xi},$$

получим

$$(2.2) \quad \partial^2 \Phi / \partial \eta^2 + \partial^2 \Phi / \partial \xi^2 = 0;$$

$$(2.3) \quad \partial \Phi / \partial \eta = 0 \text{ при } \eta = 0, \xi \neq 0;$$

$$(2.4) \quad \partial \Phi / \partial \xi = 0 \text{ при } \xi = \pm \pi \text{ и } \xi = 0, \eta \neq 0;$$

$$(2.5) \quad \frac{\partial \Phi}{\partial \eta} = a \sqrt{h^2 - a^2} \frac{a - h \cos \xi}{(h - a \cos \xi)^2} \frac{dh}{dt} \text{ при } \eta = \eta_0;$$

$$(2.6) \quad (1 - \operatorname{ch} \eta \cos \xi) \frac{\partial \Phi}{\partial \eta} - \operatorname{sh} \eta \sin \xi \frac{\partial \Phi}{\partial \xi} \rightarrow 0,$$

$$- \operatorname{sh} \eta \sin \xi \frac{\partial \Phi}{\partial \eta} + (\operatorname{ch} \eta \cos \xi - 1) \frac{\partial \Phi}{\partial \xi} \rightarrow 0 \text{ при } \eta^2 + \xi^2 \rightarrow 0,$$

где

$$(2.7) \quad \eta_0 = \operatorname{arccosh} \frac{h + \sqrt{h^2 - a^2}}{a}.$$

Функции $\eta = \eta(\hat{x}, y), \xi = \xi(\hat{x}, y)$ осуществляют отображение области течения с разрезом вдоль отрезка $0 \leq \hat{x} \leq h - a, y = 0$ на прямоугольник $0 \leq \eta \leq \eta_0, -\pi \leq \xi \leq \pi$. Применяя метод разделения переменных и используя равенство

$$(2.8) \quad \int_{-\pi}^{\pi} \frac{h \cos \xi - a}{(h - a \cos \xi)^2} \cos m \xi d\xi = \frac{2m\pi}{a} e^{-m\eta_0} \text{ при } m = 0, 1, \dots,$$

найдем следующее решение задачи (2.2) — (2.6):

$$(2.9) \quad \Phi = -2 \sqrt{h^2 - a^2} \frac{dh}{dt} \sum_{m=1}^{\infty} \frac{\operatorname{ch} m \eta \cos m \xi}{e^{m\eta_0} \operatorname{sh} m \eta_0} + \varphi,$$

где φ — произвольная функция от t . Равенствами (2.1), (2.7), (2.9) определяется решение задачи (1.2) — (1.6).

Подставим (2.9) в (1.4). Используя полученное в результате этого соотношение и (1.9), (2.1), (2.5), (2.8), найдем

$$(2.10) \quad F = \pi a^2 \rho_{\text{ж}} \left[g + \frac{d^2 H}{dt^2} + f_1 \frac{d^2 h}{dt^2} + f_2 a^{-1} \left(\frac{dh}{dt} \right)^2 \right],$$

где

$$(2.11) \quad f_1 = -4 \operatorname{sh}^2 \eta_0 \sum_{m=1}^{\infty} a_m, \quad a_m = m e^{-2m\eta_0} \operatorname{cth} m\eta_0;$$

$$(2.12) \quad f_2 = 2 \operatorname{sh} \eta_0 \sum_{m=1}^{\infty} b_m + 4 \operatorname{sh} \eta_0 (\operatorname{ch}^2 \eta_0 + 1) \sum_{m=1}^{\infty} c_m - \frac{\operatorname{ch} \eta_0}{\operatorname{sh}^2 \eta_0},$$

$$b_m = m e^{-2m\eta_0} \operatorname{cth} m\eta_0 [m \operatorname{cth} m\eta_0 + (m+1) e^{-\eta_0} \operatorname{ch} \eta_0 \operatorname{cth} (m+1)\eta_0];$$

$$c_m = m e^{-2m\eta_0} (m - \operatorname{cth} \eta_0) \operatorname{cth} m\eta_0.$$

Ряды в (2.11), (2.12) и их остатки удовлетворяют следующим неравенствам:

$$(2.13) \quad \sum_{m=N}^{\infty} a_m < \left(N + \frac{1}{2}\right) \operatorname{cth}^3 \frac{\varepsilon}{2} e^{-2N\eta_0},$$

$$\sum_{m=N}^{\infty} b_m < 2(N+2)^2 \operatorname{cth}^5 \frac{\varepsilon}{2} e^{-2N\eta_0},$$

$$\left| \sum_{m=N}^{\infty} c_m \right| < (N+2)^2 \operatorname{cth}^4 \frac{\varepsilon}{2} e^{-2N\eta_0} \quad \text{при } \eta_0 > \varepsilon,$$

где $N = 1, 2, \dots$; ε — любое положительное число.

Отметим, что действия над рядами, произведенные при получении (2.9) и (2.10), являются допустимыми ввиду выполнения соответствующих достаточных условий [2].

3. Пусть T — период колебаний стенки;

$$(3.1) \quad H = A_0 + \sum_{m=1}^{\infty} \left(A_m \cos 2m\pi \frac{t}{T} + B_m \sin 2m\pi \frac{t}{T} \right),$$

A_0, A_m, B_m — постоянные,

$$(3.2) \quad A_0 + \sum_{m=1}^{\infty} A_m = 0, \quad \sum_{m=1}^{\infty} m B_m = 0;$$

A — наибольшее значение $|H|$. Согласно (2.7), (2.11)–(2.13), имеем

$$(3.3) \quad f_1 = - \left[1 + \frac{a^2}{2h^2} + O\left(\frac{a^4}{h^4}\right) \right], \quad f_2 = \frac{a^3}{2h^3} \left[1 + O\left(\frac{a^2}{h^2}\right) \right] \quad \text{при } \frac{a}{h} \rightarrow 0.$$

Используя (2.10), (3.1), (3.3), найдем, что при не зависящем от времени L , $A \geq a$ и $A/L \rightarrow 0$ выполняется равенство

$$F = \pi a^2 \rho_{ж} g \left[\bar{j} + \tilde{j} + O\left(\frac{a^2 A^3}{L^4 g T^2}\right) \right],$$

где $\bar{j} = 1 - \frac{\pi^2 k A^2 a^2}{L^3 g T^2}$, $k = A^{-2} \sum_{m=1}^{\infty} m^2 (A_m^2 + B_m^2)$;

$\tilde{j} = \sum_{m=1}^{\infty} \left(\tilde{A}_m \cos 2m\pi \frac{t}{T} + \tilde{B}_m \sin 2m\pi \frac{t}{T} \right)$, \tilde{A}_m, \tilde{B}_m — постоянные. При $\rho_{ц} <$

$< \rho_{ж}$ сумма не зависящей от времени силы $\pi a^2 \rho_{ж} g \bar{j}$ и силы тяжести $-\pi a^2 \rho_{ц} g$, действующих на единицу длины цилиндра, отрицательна, если

$$\pi^2 k A^2 a^2 \rho_{ж} / [L^3 (\rho_{ж} - \rho_{ц}) g T^2] > 1.$$

Этот результат указывает на то, что при достаточно малых значениях T круговой цилиндр, плотность которого меньше, чем плотность жидкости, в которой он находится, может не всплывать, а тонуть.

4. Рассмотрим задачу (1.7), (1.8), (2.7), (2.10)–(2.12). При $\rho_{\text{ц}} = \rho_{\text{ж}}$ она имеет решение $h = h_0$. Пусть

$$(4.1) \quad \rho_{\text{ц}} \neq \rho_{\text{ж}}, \quad a/h_0 \rightarrow 0, \quad A/h_0 \rightarrow 0, \quad \mu \rightarrow 0, \\ aA/(\mu h_0^2) = \alpha, \quad A/a > \beta, \quad h/h_0 > \gamma,$$

где $\mu = h_0^{-1/2} g^{1/2} T$; α, β, γ — положительные числа ($\gamma < 1$). Используя (1.7), (2.10), (3.3), получим следующее приближенное уравнение:

$$(4.2) \quad \frac{d^2 h}{dt^2} - \kappa \left(\varepsilon + \frac{d^2 H}{dt^2} \right) \left(1 - \lambda \frac{a^2}{h^2} \right) + \lambda \frac{a^2}{h^3} \left(\frac{dh}{dt} \right)^2,$$

$$\text{где} \quad \kappa = (\rho_{\text{ц}} - \rho_{\text{ж}})/(\rho_{\text{ц}} + \rho_{\text{ж}}); \quad \lambda = \rho_{\text{ж}}/[2(\rho_{\text{ц}} + \rho_{\text{ж}})].$$

Будем решать задачу (1.8), (4.2) методом усреднения [3, 4]. Применяя подстановку

$$(4.3) \quad h = h_0 z - \kappa H + \kappa \lambda a^2 H / (h_0 z)^2, \quad t = T \tau,$$

приведем (4.2) к системе уравнений в стандартной форме:

$$(4.4) \quad \frac{dz}{d\tau} = \mu Z, \\ \frac{dZ}{d\tau} = \mu \kappa \{ \alpha^2 \kappa \lambda A^{-2} [2H d^2 H / d\tau^2 + (dH/d\tau)^2] z^{-3} - 1 \}.$$

Используя (4.1), (4.3) и полученное ниже равенство, определяющее зависимость z от τ , можно проверить, что члены, отброшенные при переходе от (4.2) к (4.4), малы по сравнению с членами, сохраненными в (4.4). В первом приближении метода усреднения

$$(4.5) \quad z = \bar{z}, \quad Z = \bar{Z},$$

где \bar{z}, \bar{Z} — решение системы уравнений

$$(4.6) \quad \frac{d\bar{z}}{d\tau} = \mu \bar{Z}, \quad \frac{d\bar{Z}}{d\tau} = -\mu \kappa (2\pi^2 \alpha^2 \kappa \lambda k \bar{z}^{-3} + 1),$$

которая получается из уравнений (4.4) путем усреднения их по явно содержащемуся безразмерному времени τ (см. [3, 4]). Ограничиваясь этим приближением, используя (4.5), (4.6), получим

$$(4.7) \quad \frac{d^2 z}{d\tau^2} = \mu^2 \kappa (\sigma z^{-3} - 1),$$

$$\text{где} \quad \sigma = -2\pi^2 \alpha^2 \kappa \lambda k.$$

Согласно (1.8), (3.1), (3.2), (4.3), имеем

$$(4.8) \quad z = 1, \quad dz/d\tau = 0 \quad \text{при} \quad \tau = 0.$$

Интегрируя (4.7) и используя (4.8), найдем

$$(4.9) \quad \frac{1}{\sqrt{2}} \int_1^z \frac{s ds}{\sqrt{\kappa(1-s) \left(s^2 - \frac{\sigma}{2} s - \frac{\sigma}{2} \right)}} = \begin{cases} \mu \tau & \text{при } 0 < \sigma < 1, \\ -\mu \tau & \text{при } \sigma < 0 \text{ и } \sigma > 1; \\ z = 1 & \text{при } \sigma = 1. \end{cases}$$

Отметим, что

$$(4.10) \quad \text{при } \sigma > 0 \quad \rho_{\text{ц}} < \rho_{\text{ж}}, \\ \text{при } \sigma < 0 \quad \rho_{\text{ц}} > \rho_{\text{ж}}.$$

Из (4.9) следует, что при $0 < \sigma < 1$ z монотонно возрастает, а при $\sigma < 0$ и $\sigma > 1$ z монотонно убывает с ростом τ . Таким образом, если $a/h_0, A/h_0, \mu$ малы, а A/a не мало по сравнению с единицей, и $\sigma > 1$, то, согласно (4.3), (4.9), (4.10), круговой цилиндр, плотность которого меньше, чем плотность жидкости, в которой он находится, тонет.

ЛИТЕРАТУРА

1. Челомей В. Н. Парадоксы в механике, вызываемые вибрациями. — ДАН СССР, 1983, т. 270, № 1.
2. Фихтенгольц Г. М. Курс дифференциального и интегрального исчисления. М.: Наука, 1970, т. 2.
3. Боголюбов Н. Н., Митропольский Ю. А. Асимптотические методы в теории нелинейных колебаний. М.: Наука, 1974.
4. Митропольский Ю. А. Метод усреднения в нелинейной механике. Киев: Наук. думка, 1971.

Поступила 10/IV 1984 г.

УДК 532.526

СЖИМАЕМЫЙ ЛАМИНАРНЫЙ ПОГРАНИЧНЫЙ СЛОЙ НА ПЛОСКОЙ ТРЕУГОЛЬНОЙ ПЛАСТИНЕ С ПРИСОЕДИНЕННОЙ УДАРНОЙ ВОЛНОЙ

В. Н. Ветлуцкий, Т. В. Поплавская
(Новосибирск)

1. При сверхзвуковом обтекании треугольной пластины справедливо разбиение течения за ударной волной на вязкое и пограничный слой, если числа Рейнольдса достаточно велики. На фиг. 1 по [1—5] представлена диаграмма режимов течения (на сфере с центром в вершине пластины) около треугольной пластины под углом атаки. Классификация дана как по характеру течения в окрестности передних кромок (режимы A, B), так и по наличию и положению особых линий тока на поверхности пластины (режимы $1—3$).

Режиму A соответствует сверхзвуковая передняя кромка, режиму B — дозвуковая. При этом головная ударная волна присоединена к вершине пластины и вязкое течение коническое. Существует еще режим, при котором головная ударная волна отходит от вершины пластины и течение становится существенно трехмерным. Однако мы ограничимся рассмотрением лишь конических течений.

На режиме 1 как в случае сверхзвуковой, так и дозвуковой передней кромки разделяющая поверхность тока приходит на кромку. Поперечная компонента скорости направлена от передних кромок к плоскости симметрии, где на поверхности пластины с наветренной и подветренной сторон располагается по одной линии стекания. С увеличением угла атаки коническая разделяющая поверхность тока разворачивается к плоскости симметрии. Начиная с некоторого момента, когда она подходит к поверхности пластины ортогонально, дальнейшее увеличение угла атаки приводит к ее перемещению в направлении плоскости симметрии (режим 2), причем угол подхода к пластине, как показано в [6], сохраняется прямым. В этом режиме имеются две линии растекания, расположенные на поверхности пластины. Начиная с некоторого угла атаки линии растекания сливаются с линией стекания, и далее реализуется режим 3 с одной линией растекания с наветренной стороны и с одной линией стекания с подветренной стороны.

Строго говоря, коническое течение в указанных режимах может иметь место, лишь когда влияние задней кромки не распространяется вверх по потоку. А это реализуется, если компонента вектора скорости вдоль конической образующей сверхзвуковая. В противном случае коническое течение можно рассматривать лишь как приближенное в окрестности вершины пластины. В [7] показано, что для узких пластин режим 3 в указанном смысле может сохраняться до углов атаки порядка 90° , когда течение с наветренной стороны вдоль конической образующей направлено к вершине пластины.

Если угол между передней кромкой пластины и плоскостью симметрии больше угла Маха набегающего потока, то при увеличении угла атаки от нулевого до предельного пластина проходит все представленные на фиг. 1 режимы течения. В противном случае реализуются все режимы течения, кроме $A1$.

Невязкое обтекание плоской треугольной пластины на режиме $A1$ исследовано в [8], где приведены подробные таблицы полей течения с наветренной и подветренной сторон в широком диапазоне чисел Маха и углов стреловидности. В [3, 5, 9] выполнен расчет конического обтекания пластины и профилированных крыльев на режимах $B1, B2$. Для расчета пограничного слоя на пластине необходимо знать на его внешней границе распределение давления, одну компоненту скорости (лучше поперечную) и значение энтропийной функции. К сожалению, приведенные в этих работах результаты не позволяют использовать их для расчета пограничного слоя. Поля невязкого обтекания треугольной пластины на режиме $B3$ получены в [10, 11].

В случае конического внешнего течения уравнения пространственного пограничного слоя допускают автомодельное решение, зависящее от двух независимых пе-