

УДК 539.374

© 1991 г.

Л. М. ФЛИТМАН

ДОЗВУКОВОЕ ОСЕСИММЕТРИЧНОЕ ОБТЕКАНИЕ ТОНКИХ ЗАОСТРЕННЫХ ТЕЛ ВРАЩЕНИЯ УПРУГОПЛАСТИЧЕСКИМ ПОТОКОМ

Рассматривается установившееся обтекание полубесконечных тонких тел вращения упругопластической средой с учетом трения.

Аналогичные задачи обтекания в газовой динамике исследованы подробно с использованием линеаризации уравнений [1–4].

В пространственных задачах тел твердой среды такой подход неприемлем — нельзя свести проблему обтекания тонкого тела к решению уравнений линейной теории упругости из-за конечности деформаций. Действительно, попытка вычисления радиальной деформации на поверхности тела $r=r_0(x)$ по линейной теории приводит к результату: $e_r = u_r/r_0 = 1$, где $u_r = r_0$ — радиальное смещение точек среды (r, β, x — цилиндрические координаты). Использование теории конечных деформаций не изменяет этой оценки деформаций, а значит напряжения должны иметь порядок модулей упругости. Таких напряжений без разрушения или перехода в пластическое состояние не может выдержать большинство материалов. Этим обуславливается выбор упругопластической модели.

Подчеркнем, что в плоских задачах такая трудность не возникает и можно решать задачи расклинивания в рамках линейной теории упругости [5–8].

При решении задач проникания тонких тел без трения в упругопластическое долупространство с учетом анизотропии, неоднородности и разрушения [9–11] показано, что пластическая зона по форме подобна форме тела. Однако учет трения существенен при вычислении силы воздействия потока на тело. Кроме того, в публикуемой работе формулируются условия на параметры, при которых следует пользоваться теми или иными упрощениями задачи.

1. Постановка задачи. Рассмотрим полубесконечное абсолютно жесткое тело с геометрией поверхности

$$r=r_0(x) \quad (x>0), \quad r_0(0)=0, \quad r_0'(x)>0 \quad (1.1)$$

$$\max r_0'(x) = \delta \ll 1 \quad (1.2)$$

Неравенство (1.2) есть определение тонкого тела. Обычно подразумевается, что при $x \rightarrow \infty$ функция $r_0(x)$ имеет горизонтальную асимптоту. На тело набегают однородный ненапряженный при $x \rightarrow -\infty$ поток упругопластической среды, направленный вдоль оси x . Напряжения и скорости частиц нормируем на τ_s — предел текучести и на скорость потока s . При $x \rightarrow -\infty$ выполнены следующие условия для безразмерных вектора скорости частиц u , давления p и дивергента тензора напряжений $T = \{\tau_{ij}\}$:

$$u_\infty = (1, 0, 0), \quad p_\infty = 0, \quad T_\infty = 0 \quad (1.3)$$

Около тела, по предположению, имеется пластическая зона с границей $r=r_1(x)$, определяемой по ходу решения задачи. Однако заранее предполагается, что

$$r_1'(x) = O(\delta) \quad (1.4)$$

Условия правомерности равенства (1.4) будут установлены ниже. Вне указанной границы материал находится в упругом состоянии.

Примем для простоты, что среда несжимаема (плотность ρ постоянна). Сжимаемость в упругой и пластической зоне с учетом принятых гипотез и уровня точности окончательных результатов оказывается несущественной. В пластической зоне уравнения несжимаемости, закона сохранения импульса, течения Сен-Венана — Мизеса и условие пластичности имеют вид

$$\operatorname{div} \mathbf{u} = 0 \quad (1.5)$$

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \tau_{rx}) = - \frac{\partial}{\partial x} (\sigma_r - 2\tau_r - \tau_\beta) + f^{-2} \left(u_r \frac{\partial u_x}{\partial r} + u_x \frac{\partial u_r}{\partial x} \right) \quad (1.6)$$

$$\frac{\partial \sigma_r}{\partial r} + \frac{\tau_r - \tau_\beta}{r} = - \frac{\partial \tau_{rx}}{\partial x} + f^{-2} \left(u_r \frac{\partial u_r}{\partial r} + u_x \frac{\partial u_r}{\partial x} \right) \quad (1.7)$$

$$\varepsilon_r / \tau_r = \varepsilon_\beta / \tau_\beta = \varepsilon_{rx} / \tau_{rx} = \varepsilon_x / \tau_x \quad (1.8)$$

$$J(\mathbf{T}) = \tau_r^2 + \tau_\beta^2 + \tau_\beta \tau_r + \tau_{rx}^2 = 1 \quad (1.9)$$

Здесь $f^2 = \tau_s / \rho c^2$, σ_r, \dots — напряжения, ε_r, \dots — скорости деформаций и исключено напряжение σ_x .

В упругой зоне для описания полей напряжений и скоростей воспользуемся продольным φ и поперечным ψ потенциалом скорости. В силу осевой симметрии вектор ψ имеет единственную отличную от нуля компоненту вдоль направления β : $\psi(r, x)$. Деформации в упругой зоне будем предполагать малыми.

Полная система уравнений для неизвестных функций p, φ, ψ , вектора \mathbf{u} , тензоров диватора напряжений \mathbf{T} , деформаций \mathbf{E} , скоростей деформаций \mathbf{E}^0 в упругой зоне и замыкающие задачу условия примут вид

$$\mathbf{u} = \operatorname{grad} \varphi + \operatorname{rot} \psi \quad (1.10)$$

$$\Delta \varphi = 0 \quad (1.11)$$

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} r \frac{\partial \psi}{\partial r} - \frac{\psi}{r^2} + \gamma^2 \frac{\partial^2 \psi}{\partial x^2} = 0, \quad \gamma^2 = 1 - \frac{c^2}{b^2} > 0 \quad (1.12)$$

$$\mathbf{E}^0 = 1/2 [\operatorname{grad} \mathbf{U} + (\operatorname{grad} \mathbf{U})^*], \quad \mathbf{E} = \int_{-\infty}^x \mathbf{E}^0|_{r=\text{const}} dx \quad (1.13)$$

$$\mathbf{T} = m^{-1} \mathbf{E}, \quad m = \tau_s / 2\mu \quad (1.14)$$

$$p = -f^{-2} \partial \varphi / \partial x \quad (1.15)$$

где b — скорость упругих поперечных волн, μ — модуль сдвига

$$u_n = 0, \quad \tau_{nr} = -\tau_0(x) \quad (r=r_0(x)) \quad (1.16)$$

$$[J(\mathbf{T})] = [\mathbf{u}] = [\sigma_n] = 0 \quad (r=r_1(x)) \quad (1.17)$$

$$\iiint_V J(\mathbf{T}) dV < \infty, \quad \iiint_V p^2 dV < \infty \quad (1.18)$$

$$\varphi|_\infty = \psi|_\infty = 0 \quad (1.19)$$

Здесь звездочка сверху означает операцию транспонирования матрицы, квадратные скобки — скачок величины при переходе через границу, n и τ — нормаль и касательная к указанным поверхностям.

В определении тензора деформаций (1.13) учтена близость линий тока в упругой зоне к невозмущенным линиям тока $r = \text{const}$ и условия (1.3). На поверхности обтекаемого тела поставлены условия непроница-

ния и трения. Функция $\tau_0(x)$ считается заданной, но в основном будем использовать значение

$$\tau_0(x) = 1 \quad (r=r_0(x)) \quad (1.20)$$

которое получается из альтернативного условия [12]:

$$\tau_{nr} = \text{sgn } u_\tau \cdot \min(1, \nu |\sigma_{nr}|) \quad (1.21)$$

(ν — коэффициент сухого трения) при больших значениях нормального напряжения.

Первое из условий на границе упругой и пластической зон (1.17) означает, что переход в пластическое состояние подготавливается в упругой зоне, остальные — обычные следствия законов сохранения на линии слабого разрыва $r=r_1$. Отсутствие сильных разрывов обусловлено принятыми гипотезами.

В условиях (1.18) V — произвольный конечный объем вне жесткого тела. Ниже будет показано, что граница между упругой и пластической зонами имеет острие, совпадающее с вершиной тела. Условия (1.18) означают отсутствие источников в этой особой точке.

Ниже будет построено асимптотическое решение нелинейной задачи (1.5) — (1.19) при $\delta \rightarrow 0$. Сначала преобразуются уравнения в пластической области и выясняется, что при различных соотношениях между параметрами δ и f преобразованные уравнения выглядят по разному. Представления поля в этой зоне сначала будут содержать произвол, который исчезает после удовлетворения условиям (1.17). В упругой зоне будут построены потенциалы, удовлетворяющие условиям (1.18), (1.19), и содержащие неопределенные элементы. Будет найдена асимптотика потенциалов при малых r и x . Из условий непрерывности смещений и напряжений находятся свободные элементы в представлении упругого поля, из первого условия (1.17) находится граница зон и, наконец, из непрерывности σ_{nr} и u_τ полностью определяется поле в пластическом слое, окружающем тело.

2. Поле в пластической зоне. Введем новый масштаб вдоль направления r и обозначения:

$$r = \delta \cdot y, \quad y_0(x) = \delta^{-1} r_0(x), \quad y_1(x) = \delta^{-1} r_1(x) \quad (2.1)$$

Примем по аналогии с газодинамическими задачами [4] предположение о малости возмущения скорости

$$u_r = \delta w_r, \quad u_x = 1 + \delta w_x \quad (2.2)$$

$$\varepsilon_{rr} = \frac{\partial w_r}{\partial y}, \quad \varepsilon_{\beta\beta} = \frac{w_r}{y}, \quad \varepsilon_{xx} = \delta \frac{\partial w}{\partial x} \quad (2.3)$$

$$\varepsilon_{rx} = 1/2 \left(\frac{\partial w_x}{\partial y} + \delta \cdot \frac{\partial w_r}{\partial x} \right)$$

В отличие от [4] возмущение u_x имеет порядок δ , а не δ^2 , из-за второго условия (1.16) и конечности скоростей деформаций. Из условия непроникания (1.16) и уравнения неразрывности путем подстановки (2.1), (2.2) при учете (2.3) и отбрасывании членов порядка δ находим возмущение w_r

$$w_r = y_0'(x) y_0(x) \cdot y^{-1} \quad (2.4)$$

а затем из (1.8), (1.9), (2.3), (2.4) следует (с точностью до $O(\delta)$):

$$\varepsilon_r = -\varepsilon_\beta = -\frac{y_0 y_0'}{y^2}, \quad \varepsilon_{rx} = 1/2 \frac{\partial w_x}{\partial y}, \quad \varepsilon_{xx} = 0 \quad (2.5)$$

$$\tau_x=0, \quad \tau_r=-\tau_r \quad (2.6)$$

$$\tau_r=-(1-\tau_{rx}^2)^{1/2} \quad (2.7)$$

$$\frac{\partial w_x}{\partial y} = \frac{2\tau_{rx}}{(1-\tau_{rx}^2)^{1/2}} \cdot \frac{y_0 y_0'}{y^2} \quad (2.8)$$

Уравнение (2.8) означает, что после определения компоненты τ_{rx} возмущение w_x находится квадратурой. Преобразуем уравнения сохранения импульса (1.6) и (1.7), оставляя члены $O(\delta^2)$:

$$\begin{aligned} \frac{\partial \tau_{rx}}{\partial y} + \frac{\tau_{rx}}{y} &= -\delta \frac{\partial}{\partial x} (\sigma_r - \tau_r) + \frac{\delta^2}{f^2} \left(w_r \frac{\partial w_x}{\partial y} + \frac{\partial w_x}{\partial x} \right) \\ \frac{\partial \sigma_r}{\partial y} + \frac{2\tau_r}{y} &= -\delta \frac{\partial \tau_{rx}}{\partial x} + \frac{\delta^2}{f^2} \left(w_r \frac{\partial w_r}{\partial y} + \frac{\partial w_r}{\partial x} \right) \end{aligned} \quad (2.9)$$

Из этих соотношений видно, что существенную роль играет отношение $(\delta/f)^2$. Величина f может меняться в широких пределах при принятом ограничении о дозвуковом характере потока, ибо для большинства материалов $\tau_s \ll \mu$. Может быть $\delta \ll f^2$, а тогда

$$(\delta/f)^2 \ll \delta \quad (2.10)$$

Такой случай соответствует умеренным скоростям потока и очень тонким телам. Ниже ему будет уделено основное внимание.

Уравнения (2.9) в главном принимают вид статических уравнений для напряжений

$$\partial \tau_{rx} / \partial y + \tau_{rx} / y = \partial \sigma_r / \partial y + 2\tau_r / y = 0 \quad (2.11)$$

Они возникли из-за условия «тонкости» тела, что привело к малым силам инерции. В [9–12] первое уравнение (2.11) отсутствовало, так как полагалось $\tau_{rx}=0$, второе — фигурировало в том же виде, но без обсуждения условия применимости.

Ниже будет кратко рассмотрен случай, когда силы инерции еще малы по сравнению с единицей, но уже больше членов имеющих порядок δ :

$$\delta \ll (\delta/f)^2 \ll 1 \quad (2.12)$$

Тогда влияние этих сил будет учтено, как малое возмущение. Случай $\delta/f = O(1)$ рассматривать не будем. Он соответствует малым значениям предела текучести или «не очень тонкому телу» или большой скорости набегающего потока, а пластическая зона будет обширной. При выполнении неравенства $(\delta/f)^2 \gg 1$ имеем высокоскоростное обтекание. Пример задачи такого рода «обтекание конуса» рассмотрен в [13].

Для удовлетворения краевым условиям понадобятся в дальнейшем выражения для напряжений на площадках пологого меридиана $r = \delta y_i(x)$, $i=0, 1$ с точностью $O(\delta)$:

$$\sigma_{nr} = \sigma_{rr} - \delta y_i' \tau_{rx}, \quad \sigma_{nx} = \tau_{rx} - \delta y_i' \sigma_x \quad (2.13)$$

$$\tau_{nr} = -\tau_{rx} + \delta y_i' (\tau_x - \tau_r) \quad (2.14)$$

Формулы (2.13), (2.14) после отбрасывания малых величин позволяют привести тангенциальное условие на обтекаемом теле (1.16) и условия непрерывности векторов скорости и напряжений на границе упругой и пластической зон (по предположению (1.4) она также является пологим меридианом) к виду

$$\tau_{rx} = \tau_0(x), \quad y = y_0(x) \quad (2.15)$$

$$[\tau_{rx}] = [\sigma_{rr}] = 0, \quad y = y_1(x) \quad (2.16)$$

Понадобится выражение проекции на направление x равнодействующей напряжений, действующих на участке поверхности тела от носовой части длины l . С учетом (2.13), (2.15) находим

$$F = 2\pi \int_0^l \sigma_{xx} r_0 dx = 2\pi \delta \int_0^l (\tau_0 - \delta y_0' \sigma_{rr}) y_0 dx \quad (2.17)$$

Асимптотически наибольший вклад в силу воздействия потока на тело дают касательные напряжения, если не считать взаимодействие потока с телом идеально гладким.

Опишем окончательно представление поля в пластической зоне при условии (2.10). Задача определения компоненты дивергента напряжений τ_{rx} отделяется. Из (2.11) и (2.15) имеем

$$\tau_{rx} = \tau_0(x) y_0(x) / y \quad (2.18)$$

После этого компоненты τ_{rr} , τ_θ определяются по формулам (2.6), (2.7), возмущение w_x — интегрированием (2.8), радиальное возмущение скорости w_r дается формулой (2.4), скорости деформаций — формулами (2.5). Окончательные выражения для напряжения σ_r и поправки w_x из второго уравнения (2.11) и (2.8) удобно представить квадратурами в виде

$$\sigma_r = \sigma_1 - 2 \int_{\tau_1}^{\tau_{rx}} (1 - \tau^2)^{1/2} \frac{d\tau}{\tau} \quad (2.19)$$

$$w_x = w_1 - \frac{2y_0'(x)}{\tau_0(x)} \int_{\tau_1}^{\tau_{rx}} \frac{\tau d\tau}{(1 - \tau^2)^{1/2}}$$

Интегралы в (2.19) легко вычисляются, но осталось определить границу $y_1(x)$ и величины $\sigma_1 = \sigma_r(x, y_1)$, $w_1 = w_x(x, y_1(x))$, $\tau_1 = \tau_{rx}(x, y_1(x))$ — значения искомых функций на этой границе. При этом функция $\tau_1(x)$ становится известной, после того как будет найдена граница $y_1(x)$, благодаря формуле (2.18).

3. Поле в упругой зоне. Составим решения уравнений (1.11), (1.12) путем суперпозиции источников, распределенных на полупрямой $r=0$, $x \geq 0$:

$$\varphi = - \int_0^\infty \frac{q(\xi) d\xi}{R_1}, \quad \psi = - \frac{1}{r} \int_0^\infty s(\xi) \left(1 + \frac{x - \xi}{R_2} \right) d\xi \quad (3.1)$$

$$R_1^2 = (x - \xi)^2 + r^2, \quad R_2^2 = (x - \xi)^2 + \gamma^2 r^2$$

В формулах (3.1) функции q и s пока произвольные, но обеспечивают существование интегралов, функции φ и ψ исчезают на бесконечности и регулярны вне полупрямой $r=0$, $x \geq 0$. Из (1.10), (3.1) имеем выражения для возмущений скорости v_r , v_x ($\mathbf{V} = \mathbf{u} - \mathbf{u}_\infty$):

$$v_r = \frac{\partial}{\partial r} (\varphi + \psi_1), \quad v_x = \frac{\partial}{\partial x} (\varphi + \gamma^2 \psi_1), \quad \psi_1 = - \int_0^\infty \frac{s}{R_2} d\xi \quad (3.2)$$

Используемый здесь метод источников широко применяется [9–11]. Однако представление поперечного потенциала иное, чем в [9–11]. Оно приводит к одинаковым особенностям у продольной и поперечной части решения вблизи оси и позволяет удовлетворить условиям (1.18) в окрест-

ности острия. В соответствии с (1.9), (1.13), (1.14), (1.15), (3.1), (3.2) имеем

$$p = f^{-2} \frac{\partial \varphi}{\partial x}, \quad \tau_{rx} = \frac{1}{2m} \frac{\partial}{\partial r} [2\varphi + (1 + \gamma^2)\psi_1] \quad (3.3)$$

$$\tau_r = -\tau_\beta - \tau_x, \quad \tau_x = v_x m^{-1} \quad (3.4)$$

$$\tau_\beta = \frac{1}{mr} \int_{-\infty}^x v_x(r, \xi) d\xi \quad (3.5)$$

Относительно функций q и $s(x)$ выскажем гипотезы: при $x > 0$ они имеют две непрерывных производных, а при $x = 0$:

$$q(0) = s(0) = 0, \quad |q'(0)| < \infty, \quad |s'(0)| < \infty \quad (3.6)$$

Можно показать, что в предположениях (1.1), (3.6) условия (1.18) будут выполнены и, более того, в окрестности острия поведение искомых функций будет следующим: v_r и τ_{rx} — ограничены, v_x , p , τ_r , τ_x , τ_β имеют логарифмическую особенность. Последнее обстоятельство позволяет рассматривать схему обтекания, в которой пластическая зона начинается на острие тела, а непосредственно перед телом материал находится в упругом состоянии — столь слабая особенность у напряжений не противоречит гипотезе об упругом поведении материала впереди острия. Таким образом, картина обтекания заостренных тонких осесимметричных тел совсем иная, чем при обтекании затупленных тел или в задачах резания, расклинивания при плоской деформации.

Не приводя выкладок напишем теперь главные члены разложений по r для скоростей и напряжений при $r \rightarrow 0$, исходя из соотношений (3.1) — (3.4):

$$v_r = 2(q(x) + s(x) + O(r \ln r))/r \quad (3.7)$$

$$v_x = 2[q' \ln r + s' \gamma^2 \ln(\gamma r)] - h_q'(x) + \gamma^2 h_s'(x) + O(r^2 \ln r) \quad (3.8)$$

$$\tau_{rx} = \frac{1}{mr} [2q' + (1 + \gamma^2)s'] + O(r \ln r) \quad (3.9)$$

$$\tau_r = -\frac{2}{mr^2} \int_0^x [q(\xi) + s(\xi)] d\xi + O(\ln r) \quad (3.10)$$

$$p = O(\ln r) \quad (3.11)$$

$$h_q(x) = \int_0^\infty q'(\xi) \ln |x - \xi| \cdot \operatorname{sgn}(x - \xi) d\xi$$

Эти формулы понадобятся при нахождении пяти неизвестных функций $q(x)$, $s(x)$, $r_1(x)$, σ_1 , w_1 из пяти условий сопряжения решений на неизвестной границе (1.17), (2.16).

4. Определение неизвестных функций, анализ решения. Условия непрерывности радиальной скорости и напряжения τ_{rx} в силу (2.4), (2.18), (3.7), (3.9) приводят к системе двух обыкновенных линейных дифференциальных уравнений с начальными условиями (3.6), решение которой

приведем сразу:

$$q = \frac{\delta}{2(1-\gamma^2)} \left\{ f(x) - \frac{1+\gamma^2}{2} \delta (y_0^2)' \right\} \quad (4.1)$$

$$s = \frac{\delta}{2(1-\gamma^2)} \{ \delta (y_0^2)' - f(x) \}, \quad f(x) = 2m \int_0^x y_0(\xi) \tau_0(\xi) d\xi$$

$$m = \tau_s / 2\mu$$

Для большинства сред $m \ll 1$. Поэтому без дополнительных предположений нельзя установить старшинство членов в (4.1). Заметим, что поле в упругой зоне определено еще до того, как найдена граница этой зоны. На этой границе из формул (2.18), (3.10), (4.1) и в силу непрерывности τ_{rx} (2.16) имеем решение для компонент τ_r и τ_{rx} :

$$\tau_r = -\frac{1}{2m} \left(\frac{y_0}{y_1} \right)^2, \quad \tau_{rx} = \tau_0 \frac{y_0}{y_1} \quad (4.2)$$

Из (3.5), (3.8), (3.6) следует $|\tau_x| \ll \tau_{rx}$, а значит с принятой точностью $J = \tau_{rr}^2 + \tau_{rx}^2$. Теперь условие непрерывности инварианта J и равенства $J=1$ на границе зон позволяют получить сначала биквадратное уравнение для определения границы зон, а затем и его решения с точностью до $O(m^2)$:

$$y_0^2 / y_1^2 = 2m(1 - m\tau_0^2) \quad (4.3)$$

или с точностью до $O(m)$:

$$y_0^2 / y_1^2 = 2m, \quad r_1 = (\mu/\tau_s)^{1/2} r_0(x) \quad (4.4)$$

Формула (4.4) совпадает с результатом [9–11]. Таким образом, учет касательных напряжений мало влияет на размер пластической зоны и граница зон оказывается подобной форме обтекаемого тела. В задачах обтекания цилиндра и шара (затупленные тела) также имело место подобие границ тела и зоны с коэффициентами $(2\mu/\tau_s)^{1/2}$ и $(2\mu/\tau_s)^{1/2}$. Значит размером пластической зоны управляет отношение μ/τ_s в степени, которая зависит от формы тела.

Формула (4.4) и предыдущие показывают, что условием применимости гипотезы «тонкости» пластической области является следующее соотношение порядков параметров δ и m :

$$\delta \ll \sqrt{m} \quad (4.5)$$

С учетом неравенства $c < b$ (дозвуковой поток) из (4.5) следует $\delta^2 \ll f^2$. Таким образом, в случаях $\delta/f \gg 1$ и $\delta/f = O(1)$ пластическую зону нельзя считать тонкой. Физически это объясняется тем, что при $\tau_s \rightarrow 0$ (и замороженных прочих параметрах) пластическая зона неограниченно расширяется при каждом фиксированном значении $x > 0$.

В выражении для поправки w_x из (2.19) можно пренебречь членом w_1 . В силу (1.17), (3.6), (3.8) он является малым и его вычислять не будем. Для оставшихся неопределенных элементов σ_1 и τ_1 из (3.11), (4.2), (4.3), пренебрегая слагаемыми порядка m и выше, получим

$$\sigma_1 = \tau_{rr}|_{y=y_1} = m\tau_0^2 - 1, \quad \tau_1 = \tau_0 \sqrt{2m} \quad (4.6)$$

а для вычисления нормального напряжения на границе тела σ_0 воспользуемся формулой (2.19), полагая $\tau_{rx} = \tau_0$:

$$-\sigma_0 = \ln^2(2/m) + 2\sqrt{1-\tau_0^2} - 1 - 2 \ln(1 + \sqrt{1-\tau_0^2}) + 1/2 m \tau_0^2 \quad (4.7)$$

Видно, что нормальное напряжение в данной точке зависит от величины касательного напряжения, действующего именно в этой точке. При сделанных предположениях о параметрах δ , m , f величина σ_0 не зависит ни от

формы тела, ни от скорости потока. Если $\tau_0(x)$ известна, то σ_0 полностью определяется. При $\tau_0=0$ из (4.7) следует результат [9, 10]. Приведем значение σ_0 при $\tau_0=1, 0$:

$$-\sigma_0 = \ln \frac{2}{m} - 1 + \frac{m}{2}, \quad -\Sigma_0 = \tau_s \left(\ln \frac{4\mu}{\tau_s} - 1 + \frac{\tau_s}{4\mu} \right), \quad \tau_0=1 \quad (4.8)$$

где $\Sigma_0 = \tau_s \sigma_0$ — размерное напряжение

$$-\Sigma_0 = \tau_s (1 + \ln \mu/\tau_s), \quad \tau_0=0 \quad (4.9)$$

Формулы (4.8), (4.9) дают очень близкие значения σ_0 — касательное напряжение слабо повлияло на величину нормального давления. Важно, что, как и для затупленных тел, давление определяется величиной $\ln(\mu/\tau_s)$ и этот факт может быть полезен при обработке экспериментальных данных.

В общем случае естественным является условие (1.21). При подстановке в него зависимости $\sigma_0 = \sigma_0(\tau_0)$ оно будет представлять собой уравнение для τ_0 . Координата x явно не входит, следовательно $\tau_0 = \text{const}$ и $\sigma_0 = \text{const}$ на всей поверхности тела. Какие именно значения τ_0, σ_0 получаются, зависит от параметров m и ν (то есть выполнено условие пластичности или условие сухого трения). При $m=0,5$ формула (4.8) дает $\sigma_0 = -1$ и при $m < 0,5$ и любом ν из (1.21) следует (1.20). Поскольку $m < 0,5$ для большинства материалов в дальнейшем при вычислении σ_0 будем пользоваться формулой (4.8).

Рассмотрим носовую часть полубесконечного тела длины l и вычислим силу воздействия на нее по формуле (2.17). В размерных переменных окончательный результат принимает вид

$$F = \tau_s (S - \sigma_0(m) \cdot S_l) \quad (4.10)$$

где S и S_l — боковая поверхность и площадь поперечного сечения тела с абсциссой l , $\sigma_0(m) < 0$.

Слагаемые в (4.10) неравноценны, так как боковая поверхность у тонкого тела на порядок больше площади данного сечения. Отношение второго слагаемого к первому оценивается величиной $\delta \ln \delta$. Поэтому главную часть силы воздействия потока на тело образуют касательные напряжения. Этот очевидный факт не был замечен ранее теоретиками. В экспериментальных работах по внедрению тонких тел в пластилин [14–15] опытные данные обрабатывались, опираясь на формулу $F_1 = S\tau_s$.

В рамках принятой точности напряжения в фиксированном сечении не зависят от граничных условий по соседству. Это наводит на мысль о справедливости гипотезы плоских сечений [2, 3]. Для окончательного суждения можно применить эту гипотезу к рассматриваемой задаче и решить получившуюся при этом модельную задачу о медленно расширяющемся и движущемся вдоль оси цилиндре. Непосредственное сравнение формул для напряжений и для границы зон представленного решения и решения модельной задачи показывает их полное совпадение в главном. Таким образом, при принятых ограничениях и сделанных предположениях можно считать оправданной гипотезу плоских сечений. В частности, формулу для силы сопротивления (как и все остальные формулы) можно распространить на задачи проникания и обтекания в кавитационном режиме. Важно подчеркнуть, что последовательное исследование задачи, предпринятое в публикуемой работе, позволило найти условия применения гипотезы плоских сечений:

$$\delta f^{-2} \leq 1, \quad \delta \ll \sqrt{m} \quad (4.11)$$

Кроме того, в работах [9–11], основанных на гипотезе плоских сечений, изучались движения тел, с нулевыми касательными напряжениями на теле. Здесь это ограничение снято.

5. Об учете влияния скорости потока на величину силы сопротивления.

При соотношении параметров (2.12) ограничимся изложением основных результатов и выводов. В этом случае влияние сил инерции на скорости и напряжения можно учесть методом возмущений. Скорость потока при этом окажется в числе параметров, явно входящих в выражения некоторых искомым функций. Изложенное в п. 2—4 показывает, что если пренебрегать членами порядка δ и меньшими, то выражения для радиальной и продольной скоростей (2.4) и (2.19) (величиной w_1 в (2.19) по прежнему пренебрегаем), а так же формула для границы зон (4.4) и значения σ_r на ней (4.6) остаются прежними. Приведем ниже лишь результат решения линейной задачи для поправок к напряжениям (2.9) с сохранением в (2.9) членов $O(\delta^2/f^2)$ для конуса $r_0 = \delta \cdot x$. В выражении для силы сопротивления (4.10) вместо σ_0 должна стоять теперь величина

$$\sigma_* = \sigma_0(m) + \frac{1}{2} \frac{\delta^2}{f^2} \left[\ln \frac{1}{2m} + 2,545 \right]$$

Для конуса поправка к нормальному напряжению не зависит от x . Перепишем с учетом сказанного формулу (4.10) в виде

$$\frac{F}{S_l} = c_x \frac{\rho c^2}{2} + \tau_s \cdot q; \quad c_x = \delta^2 \left(\ln \frac{\mu}{\tau_s} + 2,545 \right)$$

$$q = 1/\delta + \ln(4\mu/\tau_s) - 1 + \tau_s/4\mu \quad (5.1)$$

Подчеркнем, что эта формула выведена при условиях

$$\tau_s/(\rho c^2) \ll \delta \ll (\tau_s/\mu)^{1/2}, \quad \tau_s/\mu \ll 1 \quad (5.2)$$

Заслуживает внимания наличие в коэффициенте сопротивления c_x слабого $\ln(\mu/\tau_s)$. Именно через него обнаруживают себя прочностные свойства среды, в величине, имеющей традиционно гидродинамический смысл. Может вызвать недоумение, что при $\tau_s \rightarrow 0$ будет $c_x \rightarrow 0$. Однако зависимость c_x от τ_s слабая и прежде чем коэффициент c_x возрастет значительно, нарушатся условия применимости формул (5.1) — неравенства (5.2).

Для приложений небезразлично, какое значение параметра может считаться достаточно малым, чтобы вычисления наиболее важных величин оставались в рамках заданной точности. Примем в качестве такой величины нормальное напряжение на теле σ_0 . При малой ошибке в величине σ_0 неточность в определении силы воздействия потока на тело вследствие строения формулы (4.10) будет еще меньше. Ориентировочные значения параметров δ и f^2 , обеспечивающих ошибку в 5—10% при определении напряжения σ_0 можно получить из точного решения модельной задачи о расширяющемся и движущемся вдоль оси цилиндра, окруженном пластической средой. Они таковы $\delta < 0,3$, $f^2 > 0,25$.

Отсюда, в частности, следует, что неравенство (4.5), управляющее размером пластической зоны, не столь существенно для определения напряжений на поверхности тела.

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Григорян С. С. Приближенное решение задачи об отрывном обтекании осесимметричного тела // ПММ. 1959. Т. 23. Вып. 5. С. 951—953.
2. Логвинович Г. В. Гидродинамика течений со свободными границами. Киев: Наук. думка, 1969. 215 с.
3. Сагомонян А. Я. Проникание. М.: Изд-во МГУ, 1974. 299 с.
4. Франкль Ф. И., Карпович Е. А. Газодинамика тонких тел. М.; JL: Гостехиздат, 1948. 175 с.
5. Баренблаг Г. И., Черепанов Г. П. О расклинивании хрупких тел // ПММ. 1960. Т. 24. Вып. 4. С. 667—682.

6. *Звягин А. В.* Дозвуковое движение твердого тела в упругой среде // Вестн. МГУ. Математика, механика. 1979. № 3. С. 60–64.
7. *Симонов И. В.* Трансзвуковое обтекание тонкого твердого тела упругой средой // ПММ. 1984. Т. 48. Вып. 1. С. 114–122.
8. *Симонов И. В.* О хрупком расклинивании кусочно-однородной упругой среды // ПММ. 1985. Т. 49. Вып. 2. С. 275–283.
9. *Багдоев А. Г., Мартиросян А. Н., Саркисян Г. А.* Решение некоторых нестационарных задач взаимодействия тел с упругими преградами // Изв. АН СССР. МТТ. 1978. № 3. С. 75–84.
10. *Багдоев А. Г., Минасян Б. Ц.* Исследование проникания тонкого твердого тела в металлы // Изв. АН АрмССР. Сер. техн. н. 1979. Т. 32. № 3. С. 19–25.
11. *Багдоев А. Г.* Проникание тонкого тела вращения в упругую среду // Изв. АН АрмССР. Механика. 1977. Т. 30. № 5. С. 17–37.
12. *Григорян С. С.* Новый закон трения и механизм крупномасштабных горных обвалов и оползней // Докл. АН СССР. 1979. Т. 244. № 4. С. 846–849.
13. *Флитман Л. М.* О пограничном слое в некоторых задачах динамики пластической среды // Изв. АН СССР. МТТ. 1982. № 1. С. 131–137.
14. *Бивин Ю. К., Викторов В. В., Степанов Л. П.* Исследование движения твердого тела в глинистой среде // Изв. АН СССР. МТТ. 1972. № 2. С. 159–165.
15. *Бивин Ю. К., Викторов В. В., Коваленко Б. Я.* Определение динамических характеристик грунтов методом пенетрации // Изв. АН СССР. МТТ. 1980. № 3. С. 105–110.

Москва

Поступила в редакцию
12.IX.1989