

О НАЧАЛЬНОЙ СТАДИИ ДВИЖЕНИЯ В ПРОБЛЕМЕ РЕЛЕЯ

Ю. А. Бувевич (Москва)

Проблема Рейля состоит в изучении потока газа вблизи бесконечной пластины, внезапно приводимой в движение со скоростью U в своей плоскости. Ее исследование представляет существенный интерес для понимания начальной стадии любого газодинамического течения, а также существа процессов, происходящих в нестационарных потоках газов [1]. Имеющиеся теоретические результаты относятся в основном к области $t / \Delta t \gg 1$ (Δt — средний интервал времени между двумя последующими столкновениями одной из молекул с другими, t — время, прошедшее после начала движения), когда можно использовать гидродинамическое описание процесса переноса импульса в объеме газа [2]. Не менее важен начальный этап движения, когда $t / \Delta t \ll 1$ и существенны лишь столкновения молекул с пластиной; этот этап рассмотрен достаточно полно в [1]. Согласно [1], можно пренебречь интегралом столкновений в уравнении Больцмана, т. е. решать уравнение

$$\frac{\partial f}{\partial t} + c_z \frac{\partial f}{\partial z} = 0 \quad (1)$$

где z — координата, отсчитываемая по нормали к пластине.

Вводя коэффициент обмена импульсом q , представляющий долю молекул, отражающихся от пластины диффузно, и ограничиваясь для простоты случаем малых M и одинаковых температур газа и пластины, запишем граничное условие для функции распределения в виде [1]

$$f(t, 0, c) = \frac{\rho}{(2\pi RT)^{3/2}} \left\{ (1 - q) \exp\left(-\frac{c^2}{2RT}\right) + q \exp\left[-\frac{(c_x - U)^2 + c_y^2 + c_z^2}{2RT}\right] \right\} \approx f_0(c) \left(1 + q \frac{c_x U}{RT}\right) \quad (2)$$

где ρ , T — плотность и температура газа, R — газовая постоянная, $f_0(c)$ — распределение Максвелла. Начальное условие имеет вид

$$f(0, z, c) = f_0(c) \quad (3)$$

Обычно предполагается, что U в (2) — постоянная. Это предположение, оправданное для газодинамического этапа $t / \Delta t \gg 1$, представляется весьма произвольным при описании начальной стадии движения $t / \Delta t \ll 1$. Действительно, в любом реальном процессе можно задать лишь силу, приводящую пластину в движение. Скорость пластины сама является функцией времени, и время ее нарастания до постоянного значения может быть, в частности, сравнимым с Δt . Тогда выводы [1], основанные на представлении о постоянстве U , теряют смысл.

Поэтому будем считать, что задана сила $\sigma(t)$, действующая на единицу площади пластины и направленная по оси x , причем в начальный момент

$$U(0) = 0 \quad (4)$$

Для определения $U(t)$ разумно использовать уравнение, прямо вытекающее из второго закона Ньютона. Импульс всей системы на единицу площади пластины

$$P(t) = \gamma U(t) + 2\rho \int_0^\infty v(t, z) dz = \gamma U(t) + 2 \int_0^\infty dz \int_{-\infty}^\infty f(t, z, c) c_x dc \quad (5)$$

где $v(t, z)$ — массовая скорость газа, γ — масса единицы площади пластины; коэффициент 2 перед интегралом введен для учета движения газа по обе стороны пластины — в областях $z > 0$ и $z < 0$. Очевидно,

$$P(t) = \int_0^t \sigma(\tau) d\tau \quad (6)$$

Уравнения (1) и (6) вместе с условиями (2), (4) определяют решение задачи.

Применяя к (1) преобразование Лапласа и решая преобразованное уравнение с учетом (2) и (3), получим для изображения $f^\circ(p, z, c)$

$$f^\circ = f_0(c) \left[\frac{1}{p} + \frac{qc_x}{RT} U^\circ(p) \exp\left(-\frac{zp}{c_z}\right) y(c_z) \right], \quad y(x) = \begin{cases} 1, & x > 0 \\ 0, & x < 0 \end{cases} \quad (7)$$

где $y(x)$ — функция Хевисайда. Функция распределения имеет, следовательно, вид

$$f(t, z, c) = f_0(c) + \frac{qc_x}{RT} U\left(t - \frac{z}{c_z}\right) y\left(t - \frac{z}{c_z}\right) y(c_z) \quad (8)$$

Преобразованное уравнение (6)

$$\gamma U^\circ(p) + 2 \int_0^\infty dz \int_{-\infty}^\infty c_x f^\circ(p, z, c) dc = \frac{\sigma^\circ(p)}{p}$$

Подставляем сюда f° из (7) и меняем порядок интегрирования по z и по c_z .

$$U^\circ(p) \left[\gamma + \frac{q\rho}{p} \left(\frac{2RT}{\pi} \right)^{1/2} \right] = \frac{\sigma^\circ(p)}{p}$$

Полагая $\sigma(t) = \sigma$, $\sigma^\circ(p) = \sigma/p$, получим отсюда

$$U(t) = U_0 [1 - \exp(-t/\tau)] \quad (9)$$

$$U_0 = \frac{\sigma}{q\rho} \left(\frac{\pi}{2RT} \right)^{1/2}, \quad \tau = \frac{\gamma}{q\rho} \left(\frac{\pi}{2RT} \right)^{1/2} \quad (10)$$

Несложно вычислить моменты, характеризующие поток. Например, скорость газа

$$v(t, z) = \frac{1}{\rho} \int_{-\infty}^\infty c_x f(t, z, c) dc = \frac{q}{2} U_0 \operatorname{erfc} \left(-\frac{\xi}{t} \right) - \frac{q}{\sqrt{\pi}} U_0 \exp \left(-\frac{t}{\tau} \right) \int_{\xi/t}^\infty \exp \left(-u^2 + \frac{\xi}{\tau u} \right) du \quad (11)$$

В частности, скорость газа у пластины

$$v_0(t) = \frac{q}{2} U_0 \left[1 - \exp \left(-\frac{t}{\tau} \right) \right], \quad \xi = \frac{z}{(2RT)^{1/2}}$$

Для касательного напряжения имеем после простого расчета

$$p_{xz} = q\rho U_0 \sqrt{\frac{RT}{2\pi}} \left\{ \exp \left[-\left(\frac{\xi}{t} \right)^2 \right] - 2 \exp \left(-\frac{t}{\tau} \right) \int_{\xi/t}^\infty u \exp \left(-u^2 + \frac{\xi}{\tau u} \right) du \right\} \quad (12)$$

Учет нарастания скорости пластины от нуля до U приводит к физически понятному стремлению p_{xz} к нулю при $t/\tau \rightarrow 0$.

Аналогичное обстоятельство имеет место и для других отличных от нуля моментов $f(t, z, c)$ — поправки к статической температуре газа, тангенциального и нормального потока тепла и т. п. Их аналитические выражения легко получаются при интегрировании (8) и потому здесь не выписываются. Они переходят в формулы, соответствующие $U = U_0$ [1] при $t/\tau \rightarrow \infty$. Характерное время приближения этих величин к своим асимптотическим значениям равно τ .

Нетрудно рассмотреть также случай, когда температуры пластины и газа не равны. Отличие этого случая от рассмотренного выше заключается в некотором изменении коэффициентов в граничном условии (2) [1], что ведет к незначительному изменению конечных выражений для $U(t)$, $f(t, z, c)$ и т. д. При $t/\tau \rightarrow \infty$ все эти величины также совпадают с вычисленными в [1].

Известно, что решение проблемы Релея для $t/\Delta t \gg 1$ во многом способствовало пониманию несжимаемого пограничного слоя на удалении от передней кромки обтекаемого тела [1]. Легко видеть, что в этом отношении данное решение соответствует участку пограничного слоя вблизи кромки (на расстояниях $x \ll \lambda/c_*$ от нее, где c_* — средняя скорость теплового движения молекул). Эта область может стать существенной при движении тела в достаточно разреженном газе.

Поступила 3 III 1965

ЛИТЕРАТУРА

1. Я н С ю н ь - т я о, Л и с Л. Проблема Релея для низких чисел R согласно кинетической теории газов. Сб. «Газодинамика разреженных газов», Изд. иностр. лит., 1963, стр. 325—375.
2. G r o s s E. P., J a c k s o n E. A. Kinetic Theory of Impulsive Motion of Infinite Plane. Phys. Fluids, 1958, vol. 1, No. 4, p. 318 (русск. перев.: Механика. Сб. перев. и обз. ин. период. лит., 1959, № 5).