

## О ПРОСТРАНСТВЕННЫХ МАГНИТОГИДРОДИНАМИЧЕСКИХ ТЕЧЕНИЯХ

М. Н. Коган

(Москва)

В работе [1] рассмотрены плоские и осесимметричные магнитогазодинамические течения идеального газа в присутствии магнитного поля, параллельного скорости потока. В этой работе показано, что имеются две области гиперболических течений. В сверхзвуковой гиперболической области течения качественно подобны сверхзвуковым течениям обычной газодинамики. В дозвуковой гиперболической области ударные волны отходят от тела вверх по потоку, так что картина течения получается такой, как если бы тело обтекалось по законам обычной газодинамики потоком, направленным в противоположную сторону.

Покажем, что в пределах точности линейной теории этот факт справедлив и для пространственного течения и что вверх по потоку уходят не только ударные волны, но и вихревая пелена.

Линеаризованные уравнения магнитной газодинамики для идеального газа с бесконечной электропроводностью при магнитном поле, параллельном скорости после исключения магнитного поля, имеют вид [1]

$$\begin{aligned} (1 - M^2) \frac{\partial v_x}{\partial x} + \frac{\partial v_y}{\partial y} + \frac{\partial v_z}{\partial z} &= 0 & \left( M = \frac{V_0}{a_0} \right) \\ [M^2 - N^2(1 - M^2)] \frac{\partial v_x}{\partial y} - (M^2 - N^2) \frac{\partial v_y}{\partial x} &= 0 & \left( N = \frac{V_a}{a_0} \right) \\ [M^2 - N^2(1 - M^2)] \frac{\partial v_x}{\partial z} - (M^2 - N^2) \frac{\partial v_z}{\partial x} &= 0 & \left( V_a = \frac{H_0}{\sqrt{4\pi\rho}} \right) \end{aligned} \quad (1)$$

Здесь  $v_x$ ,  $v_y$  и  $v_z$  — возмущенные скорости,  $V_0$  — скорость набегающего потока,  $V_a$  — скорость Альфвена,  $H_0$  — невозмущенное магнитное поле,  $\rho_0$  — плотность набегающего потока.

Возмущенное магнитное поле связано с возмущенными скоростями соотношениями

$$\frac{h_x}{H_0} = (1 - M^2) \frac{v_x}{V_0}, \quad \frac{h_y}{H_0} = \frac{v_y}{V_0}, \quad \frac{h_z}{H_0} = \frac{v_z}{V_0} \quad (2)$$

Преобразования

$$\begin{aligned} v_x &= \frac{M^2 - N^2}{M^2 - N^2(1 - M^2)} v_x^-, & v_y &= -v_y^-, & v_z &= -v_z^-, \\ x &= -x^-, & y &= y^-, & z &= z^- \end{aligned} \quad (3)$$

приводят систему (1) к виду

$$\begin{aligned} \beta^2 \frac{\partial v_x^-}{\partial x^-} - \frac{\partial v_y^-}{\partial y^-} - \frac{\partial v_z^-}{\partial z^-} &= 0, & \frac{\partial v_x^-}{\partial y^-} - \frac{\partial v_y^-}{\partial x^-} &= 0, & \frac{\partial v_x^-}{\partial z^-} - \frac{\partial v_z^-}{\partial x^-} &= 0 \\ \left( \beta^2 = \frac{(N^2 - M^2)(1 - M^2)}{(M^2 - N^2)(1 - M^2)} \right) \end{aligned} \quad (4)$$

Очевидно, что  $\beta^2$  положительно и уравнения имеют гиперболический тип при  $N / \sqrt{1 - N^2} < M < \min(N, 1)$  и при  $M > \max(1, N)$ .

Наибольший интерес представляет первая из этих областей (квазигиперболическая [1]), в которой, как отмечалось, ударные волны уходят вверх по потоку.

Система (4) отличается от соответствующей системы линеаризованных уравнений обычной газодинамики лишь отсутствием третьего уравнения безвихренности.

Из двух последних уравнений системы (4) имеем

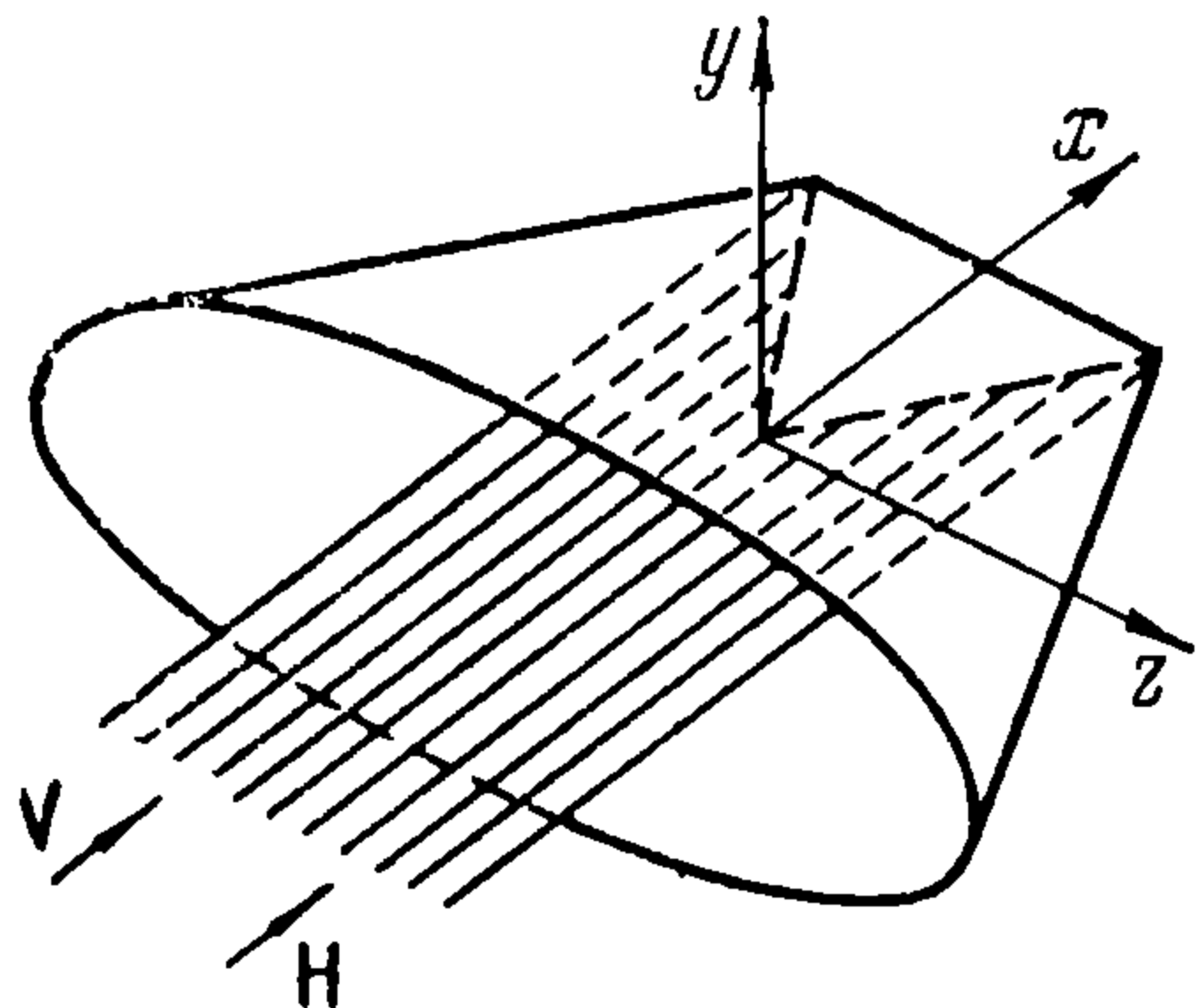
$$\frac{\partial v_y^-}{\partial z^-} - \frac{\partial v_z^-}{\partial y^-} = \left( \frac{\partial v_z}{\partial y} - \frac{\partial v_y}{\partial z} \right) = \frac{V_0}{H_0} \left( \frac{\partial h_z}{\partial y} - \frac{\partial h_y}{\partial z} \right) = F(y, z)$$

Функция  $F(y, z)$ , вообще говоря, может быть отлична от нуля. Однако если на бесконечности  $F(y, z) \equiv 0$ , то при прохождении слабого скачка уплотнения произвольной ф р ы функция  $F$  остается равной нулю. Это следует из того факта, что соотношения, выполняющиеся в слабой ударной волне, совпадают с соотношением вдоль характеристик. Преобразованиями (3) эти соотношения сводятся к привычному в сверхзвуковой

аэродинамике виду. Так как в обычной газодинамике поток при прохождении произвольной слабой ударной волны остается с точностью до кубов ее интенсивности безвихревым, то то же самое будет и в рассматриваемом случае, т. е.  $F(y, z) \equiv 0$ . Функция  $F$  может быть отличной от нуля лишь в области вихревой пелены.

Так как на теле  $v_y^- = -v_y$ ,  $v_z^- = -v_z$  а, кроме того, в дозвуковой гиперболической области ударные волны уходят в сторону возрастания  $x^-$ , то очевидно, что система (4) и граничные условия описывают течение обычной газодинамики около тела, обтекаемого обращенным потоком, т. е.  $V_0^- = -V_0$ .

Если принять решение соответствующей задачи обычной газодинамики для обращенного течения за решение рассматриваемой магнитогидродинамической задачи, то образующая за крылом в обращенном течении вихревая пелена в исходном течении будет уходить от крыла вверх по потоку (фигура).



Фиг. 1

В сверхзвуковой гиперболической области картина течения получается качественно подобной течениям обычной аэродинамики. Для приведения системы (1) к виду (4) здесь достаточно заменить  $v_x$  на  $v_x^-$  согласно (3), оставив остальные переменные неизменными.

Отметим некоторые свойства пространственных течений, которые имеют место как в дозвуковых течениях, так и в сверхзвуковых.

Как показано выше, в обоих случаях решение магнитогидродинамической задачи может быть сведено к решению соответствующей задачи обычной аэродинамики. В рамках линейной теории последнее решение безвихревое.

Однако очевидно, что в исходном течении игрековые и зетовые компоненты вихрей и токов будут отличны от нуля. В магнитогидродинамических ударных волнах касательные составляющие скорости и поля терпят разрыв. Следовательно, скачок представляет собой вихревой и токовый слой. В пространственном течении интенсивность скачка меняется от точки к точке, а, следовательно, в скачок или из скачка должны втекать или вытекать токи.

На поверхности тела скорость и магнитное поле терпят тангенциальный разрыв. В обычной аэродинамике разность интенсивностей присоединенных вихрей в двух сечениях крыла равнялась интенсивности, сходящей с крыла на участке между рассматриваемыми сечениями вихревой пелены. Из построенного выше решения видно, что в магнитогидродинамическом случае вихри и токи из пристеночного слоя уходят не только в виде пелены, но и в поток, так что нормальные к поверхности крыла, составляющие тока и вихря, не равны нулю.

Таким образом, токи в скачке, пристеночном слое, вихревой пелене и во всем течении связаны в «единую энергетическую систему».

Отметим, что построенное для квазигиперболического случая решение с вихревой пеленой, уходящей вверх по потоку, не может быть полностью обосновано в рамках теории идеальной жидкости. Однако установленный в ряде работ факт, что при доальфвеновских скоростях в жидкости с бесконечной электропроводностью вязкий след распространяется вверх по потоку, служит, в известной мере, оправданием предложенной здесь картины течения.

Автор пользуется случаем выразить свою признательность А. А. Дородницину и В. В. Сычеву за обсуждение результатов работы.

Поступила 2 I 1961

#### ЛИТЕРАТУРА

1. К о г а н М. Н. Магнитодинамика плоских и осесимметричных течений газа с бесконечной электрической проводимостью. ПММ, 1959. т. XXIII, вып. 1.