

ТЕХНИЧЕСКАЯ ФИЗИКА

К. П. СТАНЮКОВИЧ

ИСТЕЧЕНИЕ ПРОДУКТОВ ДЕТОНАЦИИ В СЛУЧАЕ «КОСОЙ» ДЕТОНАЦИОННОЙ ВОЛНЫ

(Представлено академиком А. А. Благовровым 13 VII 1946)

Пусть плоская детонационная волна подходит к плоской поверхности заряда под некоторым углом α (рис. 1). Такую волну мы будем называть «косой».

Для определения параметров продуктов детонации, разлетающихся с поверхностных слоев вблизи заряда, можно получить точные решения уравнений газовой динамики.

В системе координат, для которой точка пересечения детонационной волны с поверхностью заряда покоится, будут иметь место уравнения (в полярной системе координат):

$$\begin{aligned} u \frac{\partial u}{\partial r} + \frac{v}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} - \frac{v^2}{r} + \frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial r} &= 0, \\ u \frac{\partial v}{\partial r} + \frac{v}{r} \frac{\partial v}{\partial \theta} + \frac{uv}{r} + \frac{1}{\rho r} \frac{\partial p}{\partial \theta} &= 0, \\ \frac{\partial}{\partial r} (\rho u r) + \frac{\partial}{\partial \theta} (\rho v) &= 0, \end{aligned}$$

где r — радиус-вектор; θ — полярный угол; u — радиальная компонента скорости; v — тангенциальная компонента скорости; ρ — плотность; p — давление газа.

Очевидно, что при сделанных предположениях (вблизи линии пересечения) все параметры мало зависят от r . Тогда уравнения примут вид (задача Prandtl — Mayer'a):

$$\frac{\partial u}{\partial \theta} = v, \quad \frac{1}{\rho} \frac{d\rho}{d\theta} + v \left[u + \frac{dv}{d\theta} \right] = 0, \quad \rho u + \frac{d}{d\theta} (\rho v) = 0.$$

Вводя скорость звука, будем иметь:

$$v = c. \quad (1)$$

Отсюда следует, что решение нашей конкретной задачи нужно искать, исходя из условия, что тангенциальная составляющая становится равной местной скорости звука.

Поскольку заданы начальная скорость потока q_n и начальная скорость звука c_n , то, исходя из уравнения Бернулли, легко определить

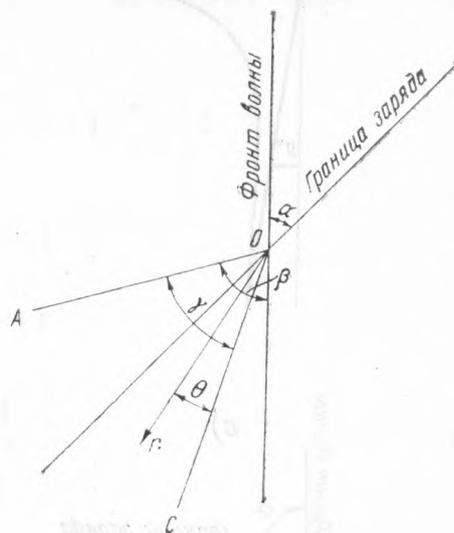


Рис. 1

максимальную скорость q_k , которую приобретает газ, истекая в пустоту, а также зависимость скорости от угла θ :

$$q_k^2 = q_n^2 + \frac{2c_n}{n-1} = u_n^2 + \frac{n+1}{n-1}c_n^2 = u^2 + \frac{n+1}{n-1}c^2. \quad (2)$$

Поскольку

$$\frac{du}{d\theta} = c, \quad (3)$$

то $\frac{du}{d\theta} = \sqrt{\frac{n-1}{n+1}(q_k^2 - u^2)}$, откуда следует, что

$$u = q_k \cos \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta \quad (4)$$

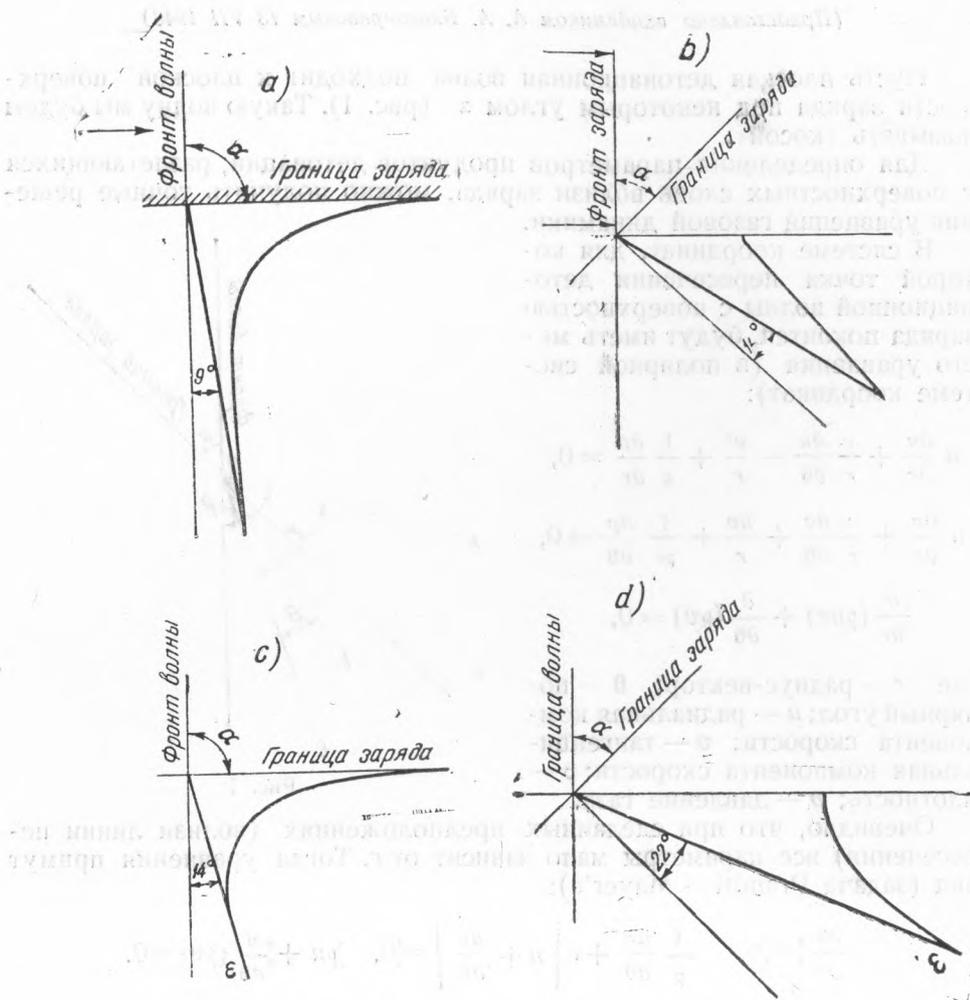


Рис. 2. Разлет продуктов детонации у «косого» среза: а — $n = 3$, $\alpha = \pi/2$; б — $n = 3$, $\alpha = \pi/4$; в — $n = 7/5$, $\alpha = \pi/2$; д — $n = 7/5$, $\alpha = \pi/4$

(отсчет углов будем вести от линий, где $u = q_k$, против часовой стрелки). Отсюда:

$$c = q_k \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \sin \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta, \quad (5)$$

и местный угол Маха:

$$\operatorname{tg} M = \frac{v}{u} = \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \operatorname{tg} \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta. \quad (6)$$

Определим область существования решения для рассматриваемого случая: поскольку $c_H = \frac{n}{n+1} D$, то

$$\operatorname{tg} \bar{\alpha} = \frac{n}{n+1} \operatorname{tg} \alpha = \operatorname{tg} \frac{\beta}{2} \quad (7)$$

(см. рис. 1), чем определяется положение линии OA . Вне линии OA имеем область постоянной скорости. Значение угла γ , определяющего область существования решения, найдем, исходя из формулы (6):

$$\operatorname{tg} M = \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \operatorname{tg} \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \gamma = \frac{n}{n+1} \operatorname{tg} \alpha = \operatorname{tg} \bar{\alpha},$$

откуда:

$$\operatorname{tg} \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \gamma = \frac{n}{\sqrt{n^2-1}} \operatorname{tg} \alpha. \quad (8)$$

В области γ все параметры являются функциями только угла θ . Линия OC дает границу разлета.

Очевидно, что при $\theta = \gamma$, $c = c_H$

$$q_R = \sqrt{\frac{n+1}{n-1}} c_H \operatorname{cosec} \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \gamma.$$

Отсюда:

$$u = \sqrt{\frac{n+1}{n-1}} c_H \frac{\cos \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta}{\sin \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \gamma}, \quad (9)$$

$$v = c_H \frac{\sin \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta}{\sin \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \gamma}, \quad (10)$$

$$\rho = \frac{n+1}{n} \rho_0 \left(\frac{\sin \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta}{\sin \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \gamma} \right)^{\frac{2}{n-1}}. \quad (11)$$

Определим теперь значение скорости в обычной (неподвижной) системе координат. Угол между радиусом-вектором и первоначальной границей заряда есть $\varphi = \beta - \gamma + \theta - \alpha$. Поскольку $q_k = \frac{D}{\sin \alpha} \sqrt{\frac{n^2 - \cos^2 \alpha}{n^2 - 1}}$, проекция скорости на радиус-вектор будет:

$$\bar{u} = \frac{D}{\sin \alpha} \left[\sqrt{\frac{n^2 - \cos^2 \alpha}{n^2 - 1}} \cos \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta - \cos(\beta - \gamma + \theta - \alpha) \right]. \quad (12)$$

Проекция скорости на перпендикуляр к радиусу-вектору будет:

$$\bar{v} = \frac{D}{\sin \alpha} \left[\frac{\sqrt{n^2 - \cos^2 \alpha}}{n+1} \sin \sqrt{\frac{n-1}{n+1}} \theta - \sin(\beta - \gamma + \theta - \alpha) \right], \quad (13)$$

$$\bar{q} = \sqrt{\bar{u}^2 + \bar{v}^2}. \quad (14)$$

Угол между границей заряда и вектором скорости ψ определяется, очевидно, формулой:

$$\operatorname{tg}(\psi - \varphi) = \frac{\bar{v}}{\bar{u}}. \quad (15)$$

Полученные формулы дают возможность определить, как скорости и плотности разлетающихся продуктов детонации зависят от угла разлета и от угла встречи. Анализ решений показывает, что максимум плотности импульса $\sim \rho \bar{q}$, энергии $\sim \rho \bar{q}^2$, мощности $\sim \rho \bar{q}^3$ составляют почти один и тот же угол от нормали к поверхности заряда. Этот угол зависит от α и n . С увеличением n и уменьшением α этот угол уменьшается. В случае $n=3$, для $\alpha=45^\circ$ угол составляет 8° , для $\alpha=90^\circ$ угол $\approx 14^\circ$, что хорошо согласуется со специально поставленными экспериментами. Рис. 2 иллюстрирует распределение величины $\sim \rho \bar{q}^2$ для $n=3$ и $n=7/5$ при $\alpha=45^\circ$ и $\alpha=90^\circ$.

В заключение автор приносит благодарность Л. Д. Ландау за ценные указания, сделанные им при дискуссии этой задачи.

Поступило
13 VII 1946