

Л. Д. ЛАНДАУ и К. П. СТАНЮКОВИЧ

**ОПРЕДЕЛЕНИЕ СКОРОСТИ ИСТЕЧЕНИЯ ПРОДУКТОВ  
ДЕТОНАЦИИ КОНДЕНСИРОВАННЫХ ВЗРЫВЧАТЫХ ВЕЩЕСТВ**

(Представлено академиком П. Л. Капицей 24 VII 1944)

При определении скорости истечения продуктов детонации было установлено, что в некоторых случаях эта скорость превосходит скорость детонации. Особенно резко большая скорость истечения наблюдалась при экспериментах с кумулятивными зарядами Г. И. Покровского<sup>(1)</sup> и R. Becker'a<sup>(2)</sup> при детонации в трубе. В настоящее время это является хорошо известным и неоднократно проверенным явлением, причем для экспериментов, приближающихся к случаю одноразмерной детонации, скорости истечения для обычно применяемых ВВ (тол, тетрил) лежат в пределах 8000 — 12000 м/сек.

Случай одноразмерной детонации может быть сравнительно легко теоретически изучен, а скорость истечения продуктов детонации  $u$  определяется из римановского решения уравнения гидродинамики, которое можно представить в виде:

$$u = u_n + \int_{v_n}^v \sqrt{-dpdv}, \quad (1)$$

где  $p$  — давление;  $v$  — удельный объем;  $u_n$  — скорость продуктов детонации и  $v_n$  — их удельный объем на фронте детонационной волны.

Как мы показали<sup>(3)</sup>, для случая детонации имеет место следующий закон, связывающий  $p$  и  $v$  (заменяющий обычный адиабатический закон для идеального газа):

$$pv^n = \text{const}, \quad (2)$$

где  $n = 3$  для стандартных бризантных ВВ.

Поэтому будут справедливы следующие формулы:

$$u_n = \frac{D}{n+1}, \quad (3)$$

$$c_n = \frac{\sqrt{nD}}{n+1}, \quad (3a)$$

$$v_n = v_0 \frac{n}{n+1}, \quad (4)$$

где  $D$  — скорость детонации,  $c_n$  — скорость звука на фронте детонационной волны,  $v_0$  — начальный объем ВВ.

Найдем значение интеграла  $\int_{v_n}^v \sqrt{-dpdv}$ . Для этого разобьем об-

ласть интегрирования на две, причем в точке  $(p_k, v_k)$  будем сопрягать решение, написанное для расширения продуктов детонации, подчиняющихся (2), с решением, написанным для идеального газа. Тогда:

$$u = u_n + \frac{2c_n}{n-1} - \frac{2c_k}{n-1} + \int_0^{T_k} \sqrt{\frac{c_p c_v}{R\Gamma}} dT, \quad (5)$$

где  $T_k$  — температура в точке сопряжения,  $c_v$  и  $c_p$  — удельные теплоемкости при постоянном объеме и постоянном давлении,  $R$  — удельная газовая постоянная. Эта температура может быть получена из уравнения:

$$\Delta Q = \int_0^{T_k} c_v dT,$$

где  $\Delta Q$  — остаточная энергия в точке сопряжения, определяемая уравнениями:

$$\frac{p_n v_n}{n-1} - \frac{p_k v_k}{n-1} + \Delta Q = E = \frac{p_n + p_0}{2} (v_0 - v_n) + Q,$$

где  $Q$  — теплота реакции.

Отсюда, воспользовавшись формулами (3) и (4) и пренебрегая величинами  $\frac{p_k v_k}{n-1}$  и  $\frac{2c_k}{n-1}$ , малыми по сравнению с  $\Delta Q$ , получим:

$$\Delta Q = Q - \frac{D^2}{2(n^2 - 1)}.$$

Теперь для определения  $u$  будем иметь формулу:

$$u = \frac{3n-1}{n^2-1} D + \int_0^{T_k} \sqrt{\frac{c_p c_v}{R\Gamma}} dT. \quad (5a)$$

Если пренебречь зависимостью  $c_p$  и  $c_v$  от температуры, то формулы значительно упростятся, а именно:

$$u = \frac{3n-1}{n^2-1} D + \frac{2}{\gamma-1} [V\sqrt{\gamma RT_k} - V\sqrt{\gamma RT}] \quad (\gamma = c_p/c_v).$$

Поскольку  $T_k = \Delta Q / c_v$ , то окончательно для определения  $u$  будем иметь формулу:

$$u = \frac{3n-1}{n^2-1} D + 2\sqrt{\frac{\gamma}{\gamma-1} \Delta Q} - \frac{2}{\gamma-1} V\sqrt{\gamma RT}. \quad (6)$$

Как показывают вычисления,  $T_k$  имеет сравнительно небольшие значения (порядка 1000—1500°) и действительно представляется возможным пренебречь зависимостью теплоемкостей от температуры, причем ошибка в определении  $u$  не будет превышать 5%.

При истечении в пустоту надо положить  $T = 0$ . Для определения скорости истечения в атмосферу  $u_x$  необходимо учесть сопротивление ударной волны, возникающей перед фронтом движущегося газа.

Для этой цели определим скорость  $D_y$  и давление  $p_y$  на фронте ударной волны:

$$D_y = \frac{\gamma_a + 1}{2} u_x, \quad (7)$$

$$p_y = \frac{\gamma_a + 1}{2} \rho_a u_x^2, \quad (8)$$

где  $\rho_a$  — плотность воздуха;  $\gamma_a$  — отношение его теплоемкостей; очевидно, что условие  $p_y = p_x$ , где  $p_x$  — остаточное давление продуктов детонации, и позволит определить искомую скорость. Для этого необходимо знать  $p_k$  и  $v_k$  — давление и объем в точке сопряжения.

Эти величины определяются из уравнений:

$$p_k v_k^n = p_n v_n^n, \quad p_k v_k = (\gamma - 1) \Delta Q.$$

Так как значение  $\gamma_a$  не может быть определено точно ввиду высокой температуры на фронте ударной волны, то можно, нарушая лишь незначительно точность вычислений, принять  $\gamma_a = 1$  и написать выражения (7) и (8) в виде

$$D_y = u_x, \quad (7a)$$

$$p_y = \rho_a u_x^2. \quad (8a)$$

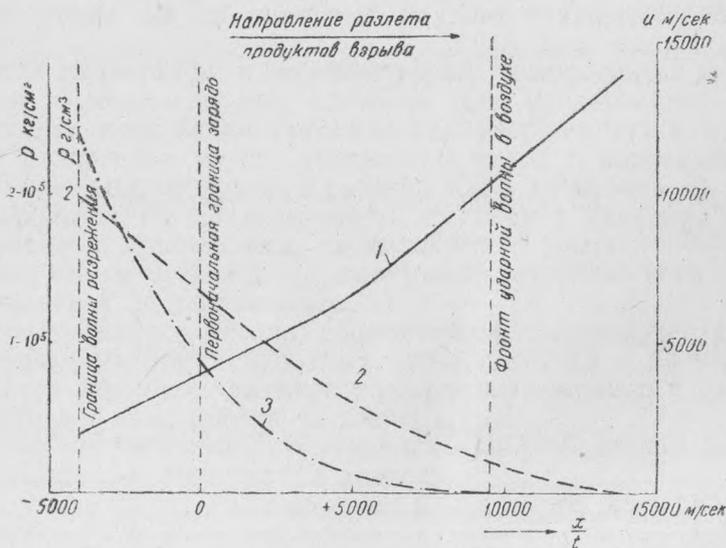
Далее, очевидно, что  $\sqrt{\gamma R T_x} = c_k \left(\frac{p_x}{p_k}\right)^{\frac{\gamma-1}{2\gamma}}$ , а отсюда следует, что

$$u = \left(\frac{2}{\gamma+1}\right)^{1/2} \left(\frac{p_x}{\rho_a}\right)^{1/2} = \frac{3n-1}{n^2-1} D + 2 \sqrt{\frac{\gamma}{\gamma-1} \Delta Q \left[1 - \left(\frac{p_x}{p_k}\right)^{\frac{\gamma-1}{2\gamma}}\right]}, \quad (6a)$$

откуда могут быть определены  $p_x$ ,  $u_x$ ,  $T_x$  и  $\rho_x$ .

Результаты вычислений приведены в таблице.

ВВ	$u_k$	$u$	$u_x$	$p_x$	$\rho_x$	$T_x$
Тротил . . . . .	6 600	11 300	7 800	750	0,23	1 200
Пикр. кислота . . . . .	6 900	11 550	8 000	800	0,21	1 200
Тен . . . . .	7 900	18 500	9 800	1 200	0,26	1 600
Тетрил . . . . .	7 400	11 950	9 200	900	0,25	1 300



1 — скорость ( $u$ ); 2 — плотность ( $\rho$ ); 3 — давление ( $p$ )

Что касается температуры на фронте ударной волны, то она оказывается порядка  $20000-30000^\circ$ , если пользоваться уравнением состояния, написанным для идеального газа, и не учитывать ни его диссоциации, ни ионизации. Очевидно, что оба эти обстоятельства имеют место и значительно снижают температуру на фронте удар-

ной волны. Поскольку при этом происходит значительное лучеиспускание, то вообще трудно сделать какие-либо заключения о характере ударной волны и может оказаться, что резкая ударная волна при этих условиях не возникает. На снимках, сделанных искровым и теневым методом проф. Г. И. Покровским, ударная волна перед фронтом газа действительно отсутствует.

Доведем до конца римановское решение, рассматривая отдельно обе области расширяющихся продуктов детонации и связывая решения в точке их сопряжения. Имеем такие уравнения:

$$x/t = u - c, \quad (9)$$

$$u = u_n + \frac{2c_n}{n-1} - \frac{2c}{n-1} \quad \text{при} \quad u_n \leq u \leq \frac{3n-1}{n^2-1} D \quad (10)$$

и

$$u = \frac{3n-1}{n^2-1} D + \frac{2c_k}{\gamma-1} - \frac{2c}{\gamma-1} \quad \text{при} \quad \frac{3n-1}{n^2-1} D \leq u \leq \frac{3n-1}{n^2-1} D + \frac{2c_k}{\gamma-1}. \quad (10a)$$

Рассмотрим какое-либо идеализированное ВВ, близкое по своим свойствам к тенту, примем  $n=3$ ,  $\gamma=1,3$ ,  $D=8000$  м/сек.,  $Q=1400$  кал/гр.,  $\rho_0=1,5$ . Результаты вычислений представлены на рисунке.

Институт физических проблем  
Академии Наук СССР  
Инженерный комитет Красной Армии

Поступило  
24 VII 1944

#### ЦИТИРОВАННАЯ ЛИТЕРАТУРА

- <sup>1</sup> Г. И. Покровский, Направленное действие взрыва, Воениздат, 1942.  
<sup>2</sup> R. Becker, Z. Phys., 8, 321 (1922). <sup>3</sup> Л. Д. Ландау и К. П. Станюкович, ДАН, XLVI, № 9 (1945). <sup>4</sup> Ф. А. Королев, Г. И. Покровский, ДАН, XLII, № 6 (1944).