

## Об условиях самовозбуждения автоколебаний при переменном запаздывании сгорания топлива

В. В. ГОЦУЛЕНКО, В. Н. ГОЦУЛЕНКО

Институт предпринимательства “Стратегия”

В данной работе рассмотрена математическая модель с сосредоточенными параметрами автоколебаний возбуждающихся в камере сгорания жидкостного реактивного двигателя при переменном запаздывании сгорания топлива. Аналитически определено критическое время запаздывания сгорания топлива, при превышении которого стационарное горение становится неустойчивым и самовозбуждаются автоколебания.

У даній роботі розглянута математична модель з зосередженими параметрами автоколивань, що збуджуються в камері згорання рідинного реактивного двигуна при змінному запізненні згорання палива. Аналітично визначено критичний час запізнення згорання палива, при перевищенні якого стаціонарне горіння стає нестійким і самозбуджуються автоколивання.

In this paper we consider the mathematical model with lumped parameters of self-oscillations excited in the combustion chamber of a liquid jet engine combustion variable lag. Analytically determined critical time delay combustion, above which a stationary combustion becomes unstable and self-excited oscillations.

**Введение.** Основой теоретического описания неустойчивости горения [1] является феноменологическое запаздывание сгорания топлива, предложенное Л. Крокко, которое составляет известный механизм возбуждения автоколебаний. В [1], с учетом данного механизма неустойчивости, была получена вырожденная математическая модель с сосредоточенными параметрами [2] внутрикамерной неустойчивости в камере сгорания ЖРД (жидкостного реактивного двигателя). В монографиях различных авторов данная модель рассматривается, как основная при описании неустойчивого горения.

Механизмы возбуждения автоколебаний, обусловленные теплотой сгорания, как и механизмы термоакустических автоколебаний феномена Рийке [3], остались невыясненными.

При постоянном давлении  $p = \text{const}$  внутри камеры сгорания, из-за теплоты сгорания, в потоке газа снижается его плотность  $\rho$ , что приводит к возрастанию напора  $p/\rho$  и скорости потока  $w$ . Это способствует возникновению отрицательного теплового сопротивления  $h_t$  [4]. Нисходящая ветвь на зависимости  $h_t(G)$  является причиной образования восходящей ветви на напорной характеристике  $H(G)$  камеры сгорания [5]. Формальная аналогия с теорией помпажа лопастного нагнетателя [6], позволяет сформулировать следующее необходимое условие возбуждения автоколебаний теплоподводом. Для неустойчивости стационарного режима горения и возможности возбуждения автоколебаний необходимо, чтобы напорная характеристика камеры сгорания имела восходящую (неустойчивую) ветвь  $dH(G)/dG > 0$ . В противном случае, т.е. когда характеристика  $H(G)$  является монотонно убывающей функцией массового расхода  $G$ , любой допустимый стационарный режим горения является абсолютно устойчивым, если нейтрализовать механизм неустойчивости Л. Крокко.

В монографии [7] отмечается, что введение феноменологического запаздывания процесса горения сыграло выдающуюся роль в развитии теории вибрационного горения. Л. Крокко ввел в рассмотрение также

переменное время запаздывания (чувствительное к колебаниям давления) и на его основе разработал механизм внутрикамерной и высокочастотной неустойчивости горения в ЖРД [1].

В [8] были построены периодические автоколебательные решения вырожденной системы уравнений динамики камеры сгорания при постоянном времени запаздывания сгорания топлива. В [9] была рассмотрена полная система уравнений внутрикамерной неустойчивости и теоретически построены формы автоколебаний при переменном, зависящем от внутрикамерного давления, времени запаздывания сгорания. В [10] были получены периодические решения вырожденной системы уравнений нестационарного движения продуктов сгорания в ЖРД, с помощью которых обоснована возможность снижения амплитуды продольных автоколебаний вибрационного горения или их полного устранения. Также в данной работе была исследована интенсивность квазиупругой силы постоянного феноменологического запаздывания  $\tau = \text{const}$  и ее влияние на устойчивость течения в камере сгорания ЖРД.

Отметим, что не при каждом положительном запаздывании  $\tau > 0$  система уравнений динамики камеры сгорания имеет периодические автоколебательные решения. Ввиду этого, естественно возникает задача определения критического запаздывания, лишь при превышении которого, механизм Л. Крокко порождает автоколебания.

**Постановка задачи и анализ полученных результатов.** В данной работе рассматривается задача определения критического времени запаздывания сгорания и построение границы области устойчивости, когда запаздывание является переменным, зависящим от давления внутри камеры сгорания. На рис.1 приведена схема рассматриваемой камеры сгорания ЖРД.

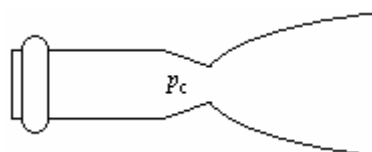


Рис.1. Схема камеры сгорания ЖРД

В [5] была получена система уравнений, описывающая нестационарные движения продуктов сгорания, рассматривая данную камеру сгорания как динамическую систему с сосредоточенными параметрами. С учетом переменного времени запаздывания сгорания  $\tau = \tau(p_c)$ , данная система уравнений может быть записана в следующем виде [9]:

$$\begin{cases} L_a \frac{dG}{dt} = H(G) - p_c, \\ C_a \frac{dp_c}{dt} = G(t - \tau(p_c)) - G_c, \end{cases} \quad (1)$$

где  $L_a = \ell/S$  – акустическая масса камеры горения,  $C_a = V/c^2$  – ее акустическая гибкость,  $\ell$  – длина камеры сгорания,  $S$  – ее площадь поперечного сечения,  $V = \ell S$  – ее объем,  $c = c(T_c)$  – скорость распространения звука на входе в сопло. Система дифференциально-разностных уравнений (1) дополняется уравнением характеристики сопла

$$G_c = \varphi(p_c), \quad (2)$$

где  $\varphi(p_c) = S_{кр} \cdot \beta \frac{p_c}{c(T_c)}$ ,  $G_c$  – массовый расход продуктов сгорания на выходе из сопла (рис. 1),  $S_{кр}$  – критическое сечение сопла,  $c(T_c) = \sqrt{kRT}$ ,  $\beta = k \cdot \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k+1}{2}}$ ,

$k$  – показатель адиабаты,  $R$  – газовая постоянная. Проведенные экспериментальные исследования [1] показали, что зависимость  $\tau = \tau(p_c)$  является монотонно убывающей. На рис. 2. приведены экспериментальные точки [1] и их аппроксимация с помощью соотношения  $\tau(p_c) = b \exp(-ap_c) / \sqrt{p_c}$  [9], где  $a = 0.12$ ,  $b = 0.006$ .

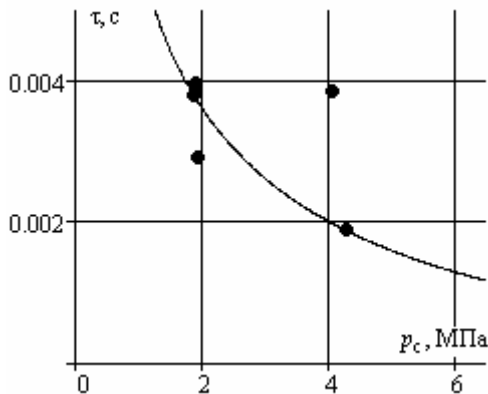


Рис. 2. Зависимость  $\tau(p_c)$  времени запаздывания от внутрикамерного давления

Параметры стационарного режима горения определяются из системы уравнений (1) – (2), полагая в ней

$$\left. \frac{dG}{dt} \right|_{G=G^*} = 0 \quad \text{и} \quad \left. \frac{dp_c}{dt} \right|_{p_c=p_c^*} = 0. \quad (3)$$

Из условий (3) следует, что  $p_c^* = H(G^*)$  и  $G^* = \varphi(p_c^*)$ . Воспользовавшись разложением Тейлора

$$G(t - \tau) = G(t) - \tau \frac{dG}{dt} + O(\tau^2),$$

система уравнений (1)-(2), с точностью до величин порядка  $O(\tau^2)$ , запишется в следующей форме:

$$\begin{cases} L_a \frac{dG}{dt} = H(G) - p_c, \\ C_a \frac{dp_c}{dt} = G - \frac{\tau(p_c)}{L_a} (H(G) - p_c) - \varphi(p_c). \end{cases} \quad (4)$$

Далее более удобно перейти к безразмерным переменным:

$$x = \frac{G - G^*}{G^*}, \quad y = \frac{p_c - p_c^*}{p_c^*}. \quad (5)$$

В переменных (5) система уравнений (4) запишется в следующем виде:

$$\begin{cases} G^* L_a \frac{dx}{dt} = H(G^* + G^* x) - p_c^* (y + 1), \\ p_c^* C_a \frac{dy}{dt} = (x + 1) G^* - \\ - \tau(p_c^* (y + 1)) \left( \frac{H(G^* + G^* x) - p_c^* (y + 1)}{L_a} \right) - \varphi(p_c^* (y + 1)) \end{cases} \quad (6)$$

Таким образом, характер устойчивости стационарного режима горения, в рассматриваемой задаче, окончательно сводится к исследованию устойчивости нулевого положения равновесия динамической системы (6). Согласно первому методу Ляпунова исследования устойчивости рассмотрим матрицу Якоби системы (6), вычисленной в ее нулевом положении равновесия.

$$J = \begin{bmatrix} \frac{H'(G^*)}{L_a} & -\frac{p_c^*}{G^* L_a} \\ \frac{G^*}{p_c^* C_a} \left( 1 - \frac{\tau(p_c^*)}{L_a} H'(G^*) \right) & \frac{1}{C_a} \left( \frac{\tau(p_c^*)}{L_a} - \varphi'(p_c^*) \right) \end{bmatrix}. \quad (7)$$

где положено

$$H'(G^*) = \left. \frac{dH(G^* + G^* x)}{dx} \right|_{x=0}, \quad \varphi'(p_c^*) = \left. \frac{d\varphi(p_c^* + p_c^* y)}{dy} \right|_{y=0}.$$

Для определения критического времени запаздывания сгорания  $\tau_{кр}$  необходимо предварительно вычислить корни характеристического уравнения:

$$\det(J - \lambda E) = 0. \quad (8)$$

Раскрывая определитель (8), получаем

$$\lambda_{1,2} = \frac{\text{tr}(J) \pm i \sqrt{4 \det(J) - \text{tr}^2(J)}}{2},$$

где  $\text{tr}(J)$  и  $\det(J)$  соответственно след, и определитель матрицы Якоби  $J$ . Причем, согласно (6), получаются следующие представления для данных характеристик:

$$\text{tr}(J) = \frac{H'(G^*)}{L_a} + \frac{1}{C_a} \left( \frac{\tau(p_c^*)}{L_a} - \varphi'(p_c^*) \right),$$

$$\det(J) = \frac{1}{L_a C_a} \left( 1 - H'(G^*) \varphi'(p_c^*) \right).$$

Таким образом, критическое время запаздывания сгорания определяется из условия:

$$\operatorname{Re}\{\lambda_{1,2}\} = 0 \Leftrightarrow \begin{cases} \operatorname{tr}(J) = 0, \\ \det(J) > 0. \end{cases} \Leftrightarrow \begin{cases} \frac{H'(G^*)}{L_a} + \frac{1}{C_a} \left( \frac{\tau_{\text{кр}}}{L_a} - \varphi'(p_c^*) \right) = 0, \\ H'(G^*) \varphi'(p_c^*) < 1. \end{cases}$$

откуда окончательно получаем, что

$$\tau_{\text{кр}} = L_a \varphi'(p_c^*) - C_a H'(G^*). \quad (9)$$

Таким образом, положение равновесия динамической системы (6), определяющее параметры стационарного режима горения, становится неустойчивым при выполнении неравенства

$$\tau(p_c^*) > \tau_{\text{кр}}.$$

Отметим также, что условие  $H'(G^*) \varphi'(p_c^*) < 1$  автоматически выполняется, когда напорная характеристика  $H(G)$  камеры сгорания является монотонно убывающей функцией. Для дальнейшего анализа полученной формулы (9) аппроксимируем напорную характеристику камеры сгорания полиномом третьей степени, полагая  $H(G) = H_0 - k_H G^3$ . Тогда из (9) получается следующая зависимость критического времени запаздывания сгорания от внутрикамерного давления  $p_c^*$ :

$$\tau_{\text{кр}}(p_c^*) = \frac{L_a}{p_c^*} \left( \frac{H_0 - p_c^*}{k_H} \right)^{\frac{1}{3}} - \frac{3k_H V}{c^2} \left( \frac{H_0 - p_c^*}{k_H} \right)^{\frac{2}{3}}. \quad (10)$$

На рис. 3 приведен график зависимости (10) для камеры сгорания длиной  $\ell = 0.15$  м и диаметром  $d = 0.1$  м, когда в качестве окислителя использовался жидкий кислород, а горючее – водород.

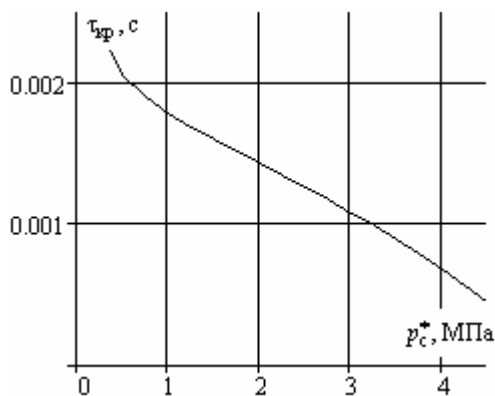


Рис. 3. График зависимости  $\tau_{\text{кр}}(p_c^*)$

### Выводы

Аналитически получено соотношение, определяющее критическое время запаздывания сгорания то-

плива, при превышении которого в камере сгорания ЖРД стационарный режим горения теряет устойчивость и самовозбуждаются автоколебания вибрационного горения. Также для камеры сгорания ЖРД с монотонно убывающей напорной характеристикой теоретически определена зависимость критического времени запаздывания сгорания от внутрикамерного давления.

### ЛИТЕРАТУРА

1. Крокко Л. Теория неустойчивости горения в жидкостных ракетных двигателях / Л. Крокко, Чжен Синь-и. — М.: Изд-во ин. лит., 1958. — 351 с.
2. Мищенко Е. Ф. Дифференциальные уравнения с малым параметром и релаксационные колебания / Е. Ф. Мищенко, Н. Х. Розов. — М.: Наука, 1975. — 247 с.
3. Беляев Н. М. Термоакустические колебания газожидкостных потоков в сложных трубопроводах энергетических установок / Беляев Н. М., Белик Н. П., Польшин А. В. — К.: Высшая школа, 1985. — 160 с.
4. Гоцуленко В. В. Тепловое сопротивление как механизм возбуждения автоколебаний / В. В. Гоцуленко, В. Н. Гоцуленко // Сборник научн. трудов Днепродзержинского гос. техн. ун-та. — Д., 2009. — Вып. 1(11). — С. 95—100.
5. Гоцуленко В. В. Автоколебания внутрикамерной неустойчивости вибрационного горения в ЖРД, обусловленные нестационарностью истечения из реактивного сопла / В. В. Гоцуленко, В. Н. Гоцуленко // Математическое моделирование. — 2007. — № 2 (17). — С. 55—58.
6. Казакевич В. В. Автоколебания (помпаж) в компрессорах: моногр. / В. В. Казакевич. М.: Машиностроение, 1974. — 264 с.
7. Ларинов В. М. Автоколебания газа в установках с горением / В. М. Ларинов, Р. Г. Зарипов. — Казань: Изд-во казан. гос. техн. ун-та, 2003. — 327 с.
8. Гоцуленко В. В. Автоколебания в модели ЖРД, определяемые вырожденной системой уравнений с запаздывающим аргументом / В. В. Гоцуленко, В. Н. Гоцуленко // Математическое моделирование. — 2008. — № 2 (19). — С. 44—46.
9. Гоцуленко В. В. Автоколебания в модели РРД с дискретными параметрами при змінній величині феноменологічного запізнення згорання / В. В. Гоцуленко, В. М. Гоцуленко // Математичне моделювання. — 2009. — № 1 (20). — С. 44—47.
10. Гоцуленко В. В. Управление амплитудой автоколебаний вибрационного горения в жидкостном реактивном двигателе, путем решения системы уравнений, описывающих этот режим горения / В. В. Гоцуленко // Инженерно-физический журнал. — 2010. — Т. 83, № 3. — С. 496—501.