

## Закон сохранения импульса и маневры космического корабля

М. Анфимов, *Квант*<sup>1</sup>, 1992, № 3, 36, 37.

Космический корабль приближался к планете, и его требовалось перевести на околопланетную орбиту. Топлива у космонавтов оставалось немного, и использовать его следовало наиболее эффективно. Этот корабль снабжен тремя одинаковыми двигателями. Можно включить все три двигателя одновременно (чтобы каждый из них израсходовал одну треть массы топлива), а можно вводить двигатели в работу последовательно — один за другим. Как же поступить?

Пока остается немного времени до включения системы торможения, порассуждаем и мы вместе с командиром корабля и постараемся найти оптимальный способ торможения. Воспользуемся для этого одним из фундаментальных законов механики — законом сохранения импульса<sup>2</sup>.

Согласно определению, импульс частицы массой  $m$ , движущейся со скоростью  $\vec{v}$ , равен  $\vec{p} = m\vec{v}$ . Если мы имеем дело с системой частиц, то импульс системы есть сумма импульсов отдельных частиц:  $\vec{p} = \left| \sum_{i=1}^N m_i \vec{v}_i \right|$ . Рассмотрим систему двух взаимодействующих частиц (их массы  $m_1$  и  $m_2$ , скорости  $\vec{v}_1$  и  $\vec{v}_2$ ), в которой внешние силы отсутствуют. Такая система называется замкнутой. Обозначим через  $\vec{F}_{12}$  силу, с которой частица 1 действует на частицу 2, а через  $\vec{F}_{21}$  — силу, с которой частица 2 действует на частицу 1. Тогда,

в силу третьего закона Ньютона,

$$\vec{F}_{12} + \vec{F}_{21} = 0.$$

Запишем теперь второй закон Ньютона для каждой из частиц:

$$m_1 \frac{\Delta \vec{v}_1}{\Delta t} = \vec{F}_{21},$$

$$m_2 \frac{\Delta \vec{v}_2}{\Delta t} = \vec{F}_{12}.$$

Умножим оба уравнения на  $\Delta t$  и сложим почленно. Получаем

$$m_1 \Delta \vec{v}_1 + m_2 \Delta \vec{v}_2 = 0,$$

или

$$\Delta(m_1 \vec{v}_1 + m_2 \vec{v}_2) = 0,$$

т. е. изменение импульса системы взаимодействующих частиц равно нулю. Следовательно, для замкнутой системы частиц полный импульс сохраняется:

$$m_1 \vec{v}_1 + m_2 \vec{v}_2 = \vec{p} = \text{const.}$$

Заметим, что если бы частицы находились в каком-либо внешнем поле, то силы, действующие на частицы, не были бы скомпенсированы и импульс перестал бы быть сохраняющейся величиной.

Вернемся теперь к нашей ракете. Пусть масса топлива, которое космонавты могут потратить на торможение, равна  $m$ , а скорость истечения газов из сопел двигателей равна  $v$ .

Рассмотрим первый вариант торможения, когда двигатели включаются одновременно. Чтобы проще было наблюдать за событиями, присоединимся к космонавтам, т. е. перейдем в систему отсчета, связанную с ракетой. В этой системе собственная начальная скорость ракеты вместе с топливом равна нулю. Обозначим скорость, которую приобретет корабль после сжигания всего топлива, через  $\vec{v}_1$ , а массу

<sup>1</sup> «Квант» — научно-популярный физико-математический журнал.

<sup>2</sup> О «судьбе» импульса и некоторых других понятий механики подробно рассказывалось в «Кванте» № 5 за 1986 год (*Прим. ред.*).

корабля — через  $M$ . Из закона сохранения импульса имеем

$$M\vec{v}_1 + m\vec{v} = 0.$$

Предположим, что корабль движется вдоль оси  $X$  декартовой системы координат. Спроектировав все векторы на эту ось, получаем

$$Mv_1 - mv = 0.$$

Отсюда уже находим скорость, которую приобретет корабль после того, как двигатели отработают все топливо:

$$v_1 = \frac{m}{M}v.$$

Во втором варианте торможения нужно рассмотреть три последовательных процесса, в каждом из которых расходуется масса топлива, равная  $m/3$ . Когда сгорит первая треть топлива, корабль приобретет скорость

$$v'_2 = \frac{m}{3(M + 2m/3)}v = \frac{m}{3M + 2m}v,$$

и импульс космического корабля станет равным  $(M + 2m/3)v'_2$ . Запишем теперь закон сохранения импульса для этого момента, а также для момента, когда будет израсходована вторая треть топлива:

$$\begin{aligned} \left(M + \frac{2}{3}m\right)v'_2 &= \left(M + \frac{1}{3}m\right)v''_2 - \\ &\quad - \frac{m}{3}(v - v'_2). \end{aligned}$$

Поясним читателю это равенство. Мы задали скорость истечения газов  $v$  относительно неподвижной ракеты. После первого этапа торможения ракета приобрела скорость  $v'_2$ , и, следовательно, скорость истечения газов относительно выбранной системы отсчета будет не  $v$ , а  $v - v'_2$ , что и отражено в последнем члене нашего уравнения. После прохождения второго участка торможения скорость космического корабля будет равна

$$v''_2 = v'_2 + \frac{m}{3M + m}v.$$

Запишем закон сохранения импульса в третий раз:

$$\left(M + \frac{m}{3}\right)v''_2 = Mv_2 - \frac{m}{3}(v - v''_2).$$

Для окончательной скорости корабля в результате трех последовательных этапов торможения получаем

$$v_2 = \frac{m}{3M + 2m}v + \frac{m}{3M + m}v + \frac{m}{3M}v.$$

Взглянув на результат, то есть на выражения для приобретенных скоростей  $v_1$  и  $v_2$ , видим, что при последовательном включении двигателей дополнительная скорость, которую приобретает корабль, меньше, чем при одновременном. Дело в том, что при последовательном включении часть топлива расходуется на сообщение скорости  $(v'_2, v''_2)$  оставшемуся топливу.

Теперь нетрудно понять, какое решение должен принять командир космического корабля.