

Provinha VI

Foguetes podem ser considerados como sistemas de massa variável. Suponhamos que o nosso objetivo seja construir um foguete que voe o mais alto possível. Qual é a melhor maneira de atingir esse objetivo? Seria gastar todo o combustível no começo, soltarmos aos poucos, ou talvez um meio termo? Analisaremos este problema nesta provinha.

① Faremos primeiro o caso em que desprezamos a força da gravidade.

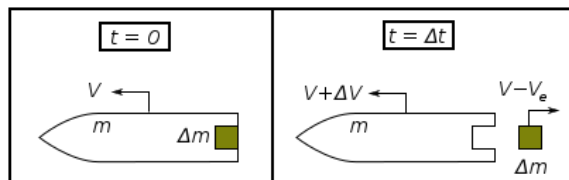


Figura 1: Ejeção de um pacote de combustível de massa Δm .

Veja a Figura 1. Suponha que, em um intervalo de tempo Δt , uma massa Δm de combustível é ejetada com velocidade v_e **em relação ao foguete**. Orientamos o eixo positivo do deslocamento do foguete para a esquerda na figura acima, de forma que $v > 0$.

- a) Como não há forças externas do problema, use a conservação do momento linear total para achar a diferença de velocidade Δv que o foguete ganha em termos de m , Δm e v_e .
- b) Divida o resultado acima por Δt e tome o limite $\Delta t \rightarrow 0$. Se definirmos a massa restante no foguete $m(t)$ de sorte que $m(0) = m + \Delta m$ e $m(\Delta t) = m$, mostre que atua no foguete uma força de propulsão $F_p = -v_e \dot{m}$.
- c) Dado que a massa inicial do foguete é m_0 e a final, $m_f < m_0$, resolva a equação diferencial encontrada no item anterior e prove que a diferença de velocidade entre os instantes final e inicial é dada por

$$\Delta v = v_e \ln \left(\frac{m_0}{m_f} \right). \quad (1)$$

② Agora introduziremos gravidade no problema. Inicialmente, temos um foguete parado na superfície da Terra apontado diretamente para cima.

- a) Escreva a segunda lei de Newton para o foguete, considerando aceleração da gravidade g constante.
- b) Isole a aceleração $a = \dot{v} = \ddot{h}$ da segunda lei de Newton e mostre que

$$a(t) = -g - v_e \frac{d}{dt} \ln(m(t)). \quad (2)$$

- c) Suponhamos que o foguete saia do chão com velocidade nula e que sua massa inicial total seja m_0 , contando com o combustível. A partir da equação (2), encontre o fluxo inicial de massa $|\dot{m}(0)| = -\dot{m}(0)$ mínimo para que o foguete saia do chão, em termos de m_0 , g e v_e .

- d) Usando a equação (2), prove que a velocidade $v(t)$ é dada por:

$$v(t) = -gt - v_e \ln\left(\frac{m(t)}{m_0}\right)$$

- e) Suponhamos que o foguete saia do chão, $h(0) = 0$, e que demore um tempo t_I para consumir todo o combustível, de forma que ele atinja uma altura intermediária $h(t_I) = H_I$ e que a massa do foguete sem combustível seja $m(t_I) = m_f$. Nestas condições, integre a equação da velocidade $v(t)$ encontrada acima para encontrar a seguinte relação para H_I :

$$H_I = -\frac{1}{2}gt_I^2 - v_e \int_0^{t_I} \ln\left(\frac{m(t)}{m_0}\right) dt.$$

- f) Se, após o combustível ter acabado, o foguete tiver uma velocidade $v_I = v(t_I)$ positiva, então ele ainda subirá mais um pouco. Sabendo que só a força peso atua no foguete para $t > t_I$, prove que sua altura máxima será

$$\begin{aligned} H &= H_I + \frac{v_I^2}{2g}, \\ &= \frac{(\Delta v)^2}{2g} - v_e \int_0^{t_I} \ln\left(\frac{m(t)}{m_f}\right) dt, \end{aligned} \quad (3)$$

onde Δv está definido em (1).

③ A expressão para a altura máxima encontrada na equação (3) é genérica, e depende de como a massa do foguete (com combustível) $m(t)$ diminui com o tempo. Para os itens a seguir, vamos assumir um modelo simples em que a massa do foguete é dada por $m(t) = m_0 e^{-\alpha t}$, para $t \geq 0$ e α uma constante positiva.

- a) Encontre o tempo t_I quando o combustível do foguete acaba em termos de α , m_f e m_0 .
 b) Usando o que foi encontrado no item 2c), mostre que α deve ser maior que g/v_e para que o foguete não só saia do chão, mas para que continue acelerando enquanto houver combustível.
 c) Prove que a altura máxima do foguete neste caso é dada por

$$H = \frac{v_e^2}{2g} \left[\ln\left(\frac{m_0}{m_f}\right) \right]^2 \left(1 - \frac{g}{\alpha v_e} \right).$$

- d) Esboce o gráfico de $H(\alpha)$ como função do parâmetro α , para $\alpha > g/v_e$, e prove que $H(\alpha)$ não possui valor máximo, mas que, para todo $\alpha > 0$,

$$H(\alpha) < H_{\max} = \lim_{\alpha \rightarrow \infty} H(\alpha) = \frac{v_e^2}{2g} \left[\ln\left(\frac{m_0}{m_f}\right) \right]^2, \quad (4)$$

- e) O foguete voa mais alto se gastar o combustível lenta ou rapidamente? Por quê? Com base em (3), argumente por que sua resposta vale no caso de uma função $m(t)$ genérica – não necessariamente exponencial – mantidos constantes m_0 , m_f , v_e e g ?

Questões extra

④ A análise feita na questão 3 nos leva a crer que maximizamos a altura máxima atingida pelo foguete se tomarmos o limite $\alpha \rightarrow +\infty$. Essa situação corresponderia a gastarmos todo o combustível instantaneamente em $t = 0$, assim que sairmos do chão. Contudo, temos de ser muito cuidadosos com a matemática subjacente:

- a) Antes do lançamento, o foguete está parado no chão, portanto $m(t) = m_0$ para $t < 0$. Dito isso, mostre que $\lim_{\alpha \rightarrow \infty} m(t) = m_0(1 - \theta(t))$, onde $\theta(t)$ é a *função degrau*, definida por

$$\theta(t) = \begin{cases} 1, & \text{se } t \geq 0 \\ 0, & \text{se } t < 0 \end{cases}.$$

Faça um esboço de $\lim_{\alpha \rightarrow \infty} m(t)$.

- b) Prove que o fluxo de massa $|\dot{m}(t)| = -\dot{m}(t)$ no limite $\alpha \rightarrow \infty$ é zero para $t \neq 0$ e que não está definido em $t = 0$. Portanto, $\lim_{\alpha \rightarrow +\infty} |\dot{m}(t)|$ **não** está bem definida como função em \mathbb{R} .
- c) Apesar disso, ainda podemos realizar algumas operações em $\lim_{\alpha \rightarrow +\infty} |\dot{m}(t)|$ que normalmente se fariam com funções bem definidas. Em particular, podemos integrá-la, já que sua “primitiva” $-\lim_{\alpha \rightarrow +\infty} m(t)$ está bem definida para $t \in \mathbb{R}$. Definimos a “função” *delta de Dirac*¹ por $\delta(t) = \lim_{\alpha \rightarrow +\infty} |\dot{m}(t)|/m_0$. Mostre que

$$\int_I \delta(t) dt = 1,$$

para qualquer intervalo aberto $I \subseteq \mathbb{R}$ que contenha 0.

⑤ Poderíamos ter pensado da seguinte forma ao resolver o problema da questão 2: calculamos a variação da energia mecânica ΔE_M entre os instantes inicial e final – quando o foguete atinge sua altura máxima H – e o trabalho W_p realizado pela força de propulsão $F_p = -v_e \dot{m}$ neste percurso. Assim, acharíamos a altura máxima H através da relação $\Delta E_M = W_p$.

Mostre que, em geral, $\Delta E_M \neq W_p$ para o modelo da questão 3 e dê uma explicação para este aparente paradoxo.

¹Como estávamos argumentando, função não é o nome apropriado para $\delta(t)$. De fato, a extensão matematicamente rigorosa mais próxima do que queremos dizer são as *distribuições*, que são uma generalização de funções.