

Resolução – Provinha IV (Física I)

Isabella B. – 11810773

A mecânica celeste foi um tópico que atraiu diversos cientistas naturais entre os séculos XVI e XVII. Uma das figuras chave para seu desenvolvimento foi o astrônomo alemão Johannes Kepler, imortalizado na história por suas descobertas resumidas nas seguintes leis, batizadas, em sua homenagem, leis de Kepler:

- (I) As órbitas planetárias são elipses com o sol ocupando a posição de um dos focos.
- (II) O vetor que mede a posição de cada planeta em relação ao sol varre áreas iguais em intervalos de tempo iguais.
- (III) O quadrado do período orbital é proporcional ao cubo do maior raio da elipse.



Figura 1: Johannes Kepler (1571-1630).

Kepler chegou às conclusões acima analisando observações astronômicas de Tycho Brahe e suas leis foram de fundamental importância para os trabalhos de Isaac Newton. A provinha em questão é dividida da seguinte forma:

1. Na primeira parte, estudaremos o sistema de coordenadas polar, no qual o trabalho algébrico dos exercícios subsequentes é reduzido;
2. No segundo tópico, analisaremos grandezas **conservadas** no tempo, um conceito de fundamental importância na física;
3. Após isso, discutiremos seções cônicas (veja a lei (I) acima);
4. Então, verificaremos que cada lei é, de fato, respeitada pela interação gravitacional e vamos fazer uma aplicação de tudo que aprendemos para o movimento de satélites estudando a *Manobra de Hohmann*!

Questão 1

A física não pode depender do sistema de coordenadas!!! Podemos tirar vantagem disso e escolher um sistema que reduza o trabalho algébrico. Uma maneira de discriminar entre sistemas é utilizar das simetrias do problema, por exemplo, se a situação física estudada apresenta simetria esférica, nada mais justo que utilizarmos coordenadas esféricas para tratar o problema. No caso que queremos estudar, como ficará claro adiante, o sistema de coordenadas polares é útil na simplificação de contas e também na interpretação dos resultados. Nesse sistema iremos decompor os vetores em nos versores \hat{e}_r e \hat{e}_θ , sendo que os dois primeiros são relacionados com os versores cartesianos, os quais vocês estão acostumados, através das relações:

$$\begin{aligned}\hat{e}_r &= \cos(\theta)\hat{e}_x + \sin(\theta)\hat{e}_y \\ \hat{e}_\theta &= -\sin(\theta)\hat{e}_x + \cos(\theta)\hat{e}_y\end{aligned}\tag{1.1}$$

Considere o movimento de um planeta de massa m ao redor do sol, de massa M , desconsideraremos interações gravitacionais com outros corpos, uma vez que são pequenas em comparação à do sol. Além disso

consideraremos que o sol permanece praticamente imóvel na origem do sistema de coordenadas¹, veja a figura 2. Em coordenadas cartesianas podemos decompor o vetor posição \mathbf{r} da partícula da seguinte forma:

$$\mathbf{r} = \sqrt{x^2 + y^2} \cos(\theta) \hat{\mathbf{e}}_x + \sqrt{x^2 + y^2} \sin(\theta) \hat{\mathbf{e}}_y \quad (1.2)$$

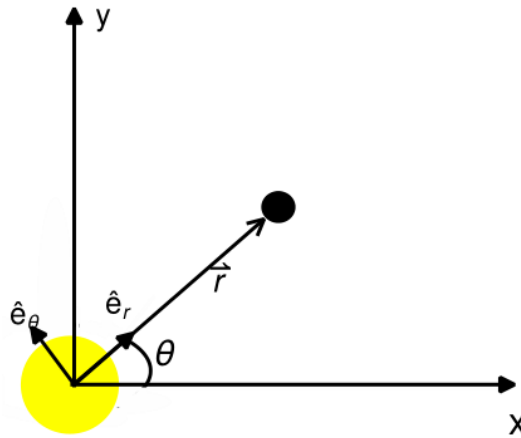


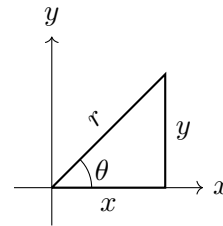
Figura 2: Planeta de massa m , orbitando o sol.

- (a) Escreva 1.2 no sistema de coordenadas polares, ou seja, em termos de $\hat{\mathbf{e}}_r$, $\hat{\mathbf{e}}_\theta$ e do módulo de $|\mathbf{r}| \equiv r$.

Resolução:

Sendo

$$\begin{aligned} \cos \theta &= \frac{x}{r} \implies x = r \cos \theta \\ \sin \theta &= \frac{y}{r} \implies y = r \sin \theta \end{aligned}$$



Tomando $\sqrt{x^2 + y^2}$, temos:

$$\begin{aligned} \sqrt{x^2 + y^2} &= \sqrt{(r \cos \theta)^2 + (r \sin \theta)^2} \\ &= \sqrt{r^2 (\cos^2 \theta + \sin^2 \theta)} \end{aligned}$$

pela relação fundamental da trigonometria:

$$= \sqrt{r^2 \cdot 1} = r \geq 0$$

Daí, temos que $\mathbf{r} = r \cos \theta \hat{\mathbf{e}}_x + r \sin \theta \hat{\mathbf{e}}_y$. Agora basta nos livrarmos dos vetores unitários cartesianos. Analisando o triângulo de hipotenusa unitária $\hat{\mathbf{e}}_r$, temos:

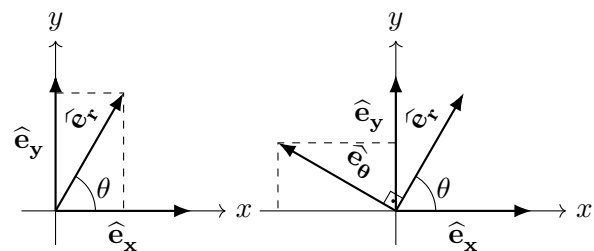
$$\hat{\mathbf{e}}_r = \hat{\mathbf{e}}_x \cos \theta + \hat{\mathbf{e}}_y \sin \theta \quad (1.3)$$

Definindo $\hat{\mathbf{e}}_\theta$ como perpendicular à $\hat{\mathbf{e}}_r$, temos

$$\hat{\mathbf{e}}_\theta = -\hat{\mathbf{e}}_x \sin \theta + \hat{\mathbf{e}}_y \cos \theta \quad (1.4)$$

substituindo, temos:

$$\mathbf{r} = r (\hat{\mathbf{e}}_x \cos \theta + \hat{\mathbf{e}}_y \sin \theta) = r \hat{\mathbf{e}}_r \quad (1.5)$$



¹As dimensões de ambos corpos também serão desprezadas, já que não são relevantes para a análise em questão.

(b) Calcule as seguintes derivadas e expresse-as em coordenadas polares:

$$\frac{d\hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}}}{dt} \equiv \dot{\hat{\mathbf{e}}}_{\mathbf{r}}, \quad \frac{d\hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}}}{dt} \equiv \dot{\hat{\mathbf{e}}}_{\boldsymbol{\theta}} \quad (1.6)$$

Resolução:

Derivando 1.3, temos:

$$\begin{aligned} \frac{d\hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}}}{dt} &= \dot{\hat{\mathbf{e}}}_{\mathbf{r}} = (\hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{x}} \cos \theta + \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{y}} \sin \theta)' \\ &= \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{x}} \dot{\theta} (\cos \theta)' + \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{y}} \dot{\theta} (\sin \theta)' \\ &= \dot{\theta} (\hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{x}} (-\sin \theta) + \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{y}} (\cos \theta)) = \dot{\theta} \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} \end{aligned} \quad (1.7)$$

Derivando 1.4, temos:

$$\begin{aligned} \frac{d\hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}}}{dt} &= \dot{\hat{\mathbf{e}}}_{\boldsymbol{\theta}} = (-\hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{x}} \sin \theta + \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{y}} \cos \theta)' \\ &= -\hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{x}} \dot{\theta} (\sin \theta)' + \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{y}} \dot{\theta} (\cos \theta)' \\ &= -\dot{\theta} (\hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{x}} (\cos \theta) + \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{y}} (\sin \theta)) = -\dot{\theta} \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}} \end{aligned} \quad (1.8)$$

(c) Utilizando os resultados obtidos em 1.6 calcule os vetores velocidade e aceleração do planeta. Exprima a resposta no sistema de coordenadas polar.

Resolução:

Munidos de 1.5, 1.7 e 1.8, tomemos $\dot{\mathbf{r}}$:

$$\dot{\mathbf{r}} = \dot{r} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}} + r \cdot \dot{\hat{\mathbf{e}}}_{\mathbf{r}} = \dot{r} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}} + r \cdot \dot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} \quad (1.9)$$

tomando, agora, $\ddot{\mathbf{r}}$:

$$\begin{aligned} \ddot{\mathbf{r}} &= (\dot{\mathbf{r}})' = (\dot{r} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}} + r \cdot \dot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}})' \\ &= \ddot{r} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}} + \dot{r} \cdot \dot{\hat{\mathbf{e}}}_{\mathbf{r}} + \dot{r} \cdot \dot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} + r (\ddot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} + \dot{\theta} \cdot \dot{\hat{\mathbf{e}}}_{\boldsymbol{\theta}}) \end{aligned}$$

substituindo 1.7 e 1.8, e adotando $\dot{a}^2 := \dot{a} \cdot \dot{a}$, temos

$$\begin{aligned} &= \ddot{r} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}} + \dot{r} \cdot \dot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} + \dot{r} \cdot \dot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} + r (\ddot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} - \dot{\theta} \cdot \dot{\theta} \cdot \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}}) \\ \ddot{\mathbf{r}} &= (\ddot{r} - r \cdot \dot{\theta}^2) \hat{\mathbf{e}}_{\mathbf{r}} + (2\dot{r} \cdot \dot{\theta} + r \cdot \ddot{\theta}) \hat{\mathbf{e}}_{\boldsymbol{\theta}} \end{aligned} \quad (1.10)$$

Questão 2

O momento angular \mathbf{L} é definido da seguinte forma:

$$\mathbf{L} = \mathbf{r} \times \mathbf{p} \quad (2.1)$$

Onde \mathbf{p} e \mathbf{r} são, respectivamente, o momento e a posição do planeta.

(a) Calcule a derivada do momento angular $\frac{d\mathbf{L}}{dt}$.

Dica: O produto vetorial satisfaz a regra do produto para derivadas.

Resolução:

Pela dica, sabemos que

$$\frac{d\mathbf{L}}{dt} = \frac{d\mathbf{r}}{dt} \times \mathbf{p} + \mathbf{r} \times \frac{d\mathbf{p}}{dt}$$

sendo o momento $\mathbf{p} = m \dot{\mathbf{r}}$, temos:

$$\frac{d\mathbf{L}}{dt} = \dot{\mathbf{r}} \times \mathbf{p} + \mathbf{r} \times \dot{\mathbf{p}}$$

como um vetor é paralelo a si mesmo, temos

$$\begin{aligned} &= \cancel{\dot{\mathbf{r}} \times (m \dot{\mathbf{r}})} + \mathbf{r} \times (m \ddot{\mathbf{r}})' \\ &= m \mathbf{r} \times \ddot{\mathbf{r}} \end{aligned}$$

por 1.10, temos

$$\begin{aligned} &= m \dot{\mathbf{r}} \times \left((\ddot{r} - r \dot{\theta}^2) \hat{\mathbf{e}}_r + (2\dot{r} \cdot \dot{\theta} + r \ddot{\theta}) \hat{\mathbf{e}}_\theta \right) \\ &= m \left(\cancel{\dot{\mathbf{r}} \times ((\ddot{r} - r \dot{\theta}^2) \hat{\mathbf{e}}_r)} + \dot{\mathbf{r}} \times ((2\dot{r} \cdot \dot{\theta} + r \ddot{\theta}) \hat{\mathbf{e}}_\theta) \right) \\ &= m (2\dot{r} \cdot \dot{\theta} + r \ddot{\theta}) \dot{\mathbf{r}} \times \hat{\mathbf{e}}_\theta \end{aligned}$$

por 1.3, 1.4 e 1.5, temos

$$\begin{aligned} &= m r (2\dot{r} \cdot \dot{\theta} + r \ddot{\theta}) \begin{vmatrix} \hat{\mathbf{e}}_x & \hat{\mathbf{e}}_y & \hat{\mathbf{e}}_z \\ \cos \theta & \sin \theta & 0 \\ -\sin \theta & \cos \theta & 0 \end{vmatrix} \\ &= m r (2\dot{r} \cdot \dot{\theta} + r \ddot{\theta}) (\hat{\mathbf{e}}_x (0 \sin \theta - 0 \cos \theta) - \hat{\mathbf{e}}_y (0 \cos \theta + 0 \sin \theta) + \hat{\mathbf{e}}_z (\cos^2 \theta + \sin^2 \theta)) \end{aligned}$$

pela relação fundamental da trigonometria

$$= m r (2\dot{r} \cdot \dot{\theta} + r \ddot{\theta}) \hat{\mathbf{e}}_z$$

(b) Mostre que o momento angular é conservado se atuar na partícula somente uma força central $\mathbf{F} = f(r)\mathbf{r}$.

(c) Considere a interação gravitacional:

$$\mathbf{F} = -\frac{G M m}{r^3} \mathbf{r} \quad (2.2)$$

A energia potencial gravitacional associada à força acima é²:

$$U(r) = -\frac{G M m}{r} \quad (2.3)$$

Escreva a energia mecânica total do planeta. Utilize a velocidade em coordenadas polares, como feito no item 1(c), para escrever o resultado final em coordenadas polares.

(d) Utilizando novamente o item 1(c), escreva a segunda lei de Newton para o problema em questão e encontre as equações de movimento para as componentes $\hat{\mathbf{e}}_r$ e $\hat{\mathbf{e}}_\theta$.

(e) Calcule $\frac{dE}{dt}$ e use o resultado obtido em 2(d) para mostrar que a energia é conservada.

(f) Calcule o produto escalar $\mathbf{L} \cdot \mathbf{r}$, o que você pode concluir desse resultado combinado com o que obteve em 2(b)? Nesse momento deve ficar claro porque podemos representar o movimento com acurácia utilizando apenas a Figura 2.

²Fixamos seu valor igual a zero no infinito.

Dica: Lembre-se de que a equação de um plano pode ser escrita na forma $\mathbf{N} \cdot \mathbf{r} = 0$ onde \mathbf{N} é o vetor normal ao plano.

Questão 3

Agora, de posse das equações de movimento e sabendo que a situação física satisfaz a condição estabelecida por 2(f), é necessário entendermos seções cônicas. Para isso considere o seguinte problema de geometria analítica:

“Qual o lugar geométrico descrito por um ponto móvel cuja distância à um ponto fixo tem proporção constante em relação a sua distância perpendicular à uma linha fixa?”

Para entender melhor a situação considere a Figura 3, onde adotamos como ponto fixo, chamado foco, a origem e consideramos que a linha fixa seja a reta que passa por $x = -d$. Sendo a distância de um ponto arbitrário (o ponto móvel do enunciado acima) ao foco r_1 e a distância dele à reta fixa r_2 (Veja a Figura 3), responda:

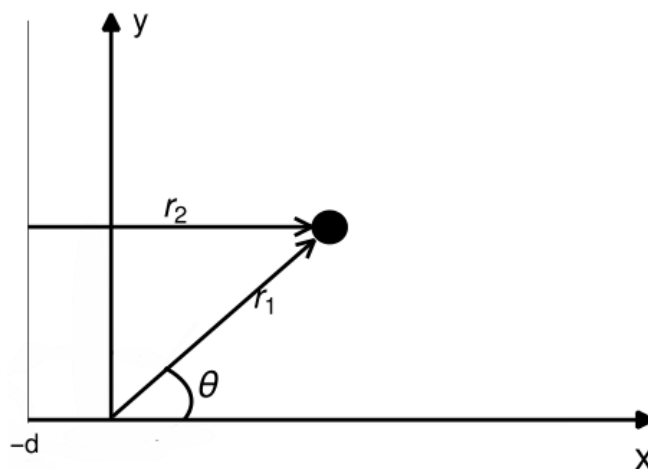


Figura 3: Representação gráfica do problema geométrico. Note que r_1 , faz o papel do módulo do raio r do exercício anterior.

(a) Calcule a proporção r_1/r_2 em termos de r_1, θ e d . Note que, caso troquemos nosso ponto móvel por uma partícula ou um corpo extenso cujas dimensões podem ser desprezadas, r_1 se reduz, em coordenadas polares, ao módulo do vetor posição $r_1 = |r|$.

(b) Queremos que o quociente r_1/r_2 seja constante igual a e , chamado de excentricidade da cônica. Reescreva r_1 em termos de $r_c = ed, e$ e θ .

Podemos reescrever o resultado de 3(b) em coordenadas cartesianas, correspondendo a três situações distintas:

1. Se $e < 1$:

$$\frac{(x - x_c)^2}{a^2} + \frac{y^2}{b^2} = 1 \quad (3.1)$$

onde

$$\begin{aligned} a &= \frac{r_c}{1 - e^2} \\ b &= \sqrt{1 - e^2} a \\ x_c &= e a \end{aligned} \quad (3.2)$$

A equação 3.1 descreve uma elipse centrada em $(x_c, 0)$, de raio maior a e raio menor b (veja a Figura 4).

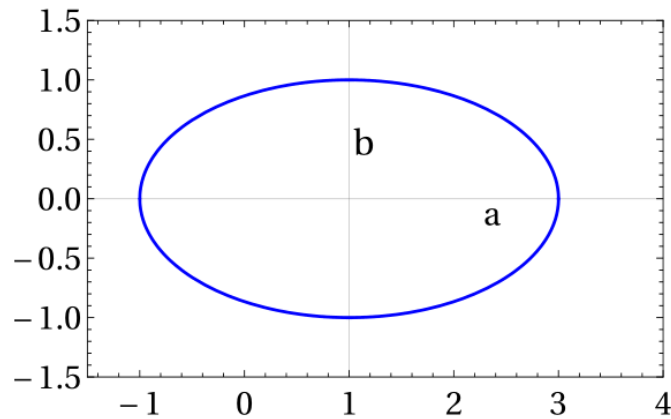


Figura 4: Exemplo de uma eplise com $a = 2, b = 1$ e $x_c = 1$.

2. Se $e > 1$:

$$\frac{(x - x_c)^2}{a^2} - \frac{y^2}{b^2} = 1 \quad (3.3)$$

onde

$$\begin{aligned} a &= \frac{r_c}{e^2 - 1} \\ b &= \sqrt{e^2 - 1} a \\ x_c &= -e a \end{aligned} \quad (3.4)$$

A equação 3.3 descreve uma hipérbole com assíntotas intersectando em $(x_c, 0)$ (Veja a Figura 5).

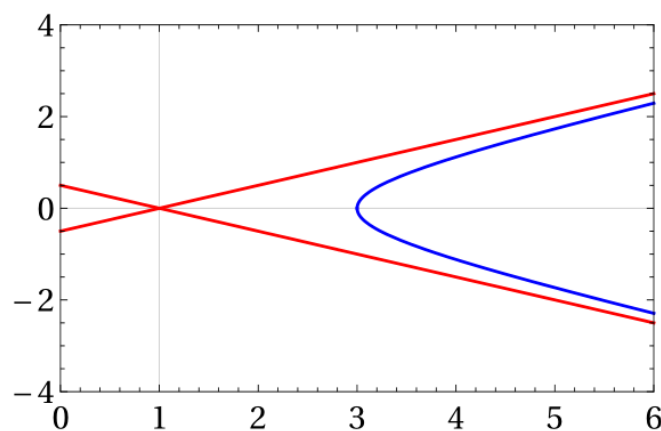


Figura 5: Exemplo de uma hipérbole com $a = 2, b = 1$ e $x_c = 1$. As retas vermelhas representam suas assíntotas.

3. Se $e = 1$:

$$y^2 - 2r_c(x - x_c) = 0, \quad (3.5)$$

onde

$$x_c = -\frac{r_c}{2} \quad (3.6)$$

A equação 3.5, provavelmente a mais familiar a vocês, descreve uma parábola alinhada ao eixo x que passa por $(x_c, 0)$ (Veja Figura 6). Temos agora todos os ingredientes necessários para derivar, de primeiros princípios, as Leis de Kepler!

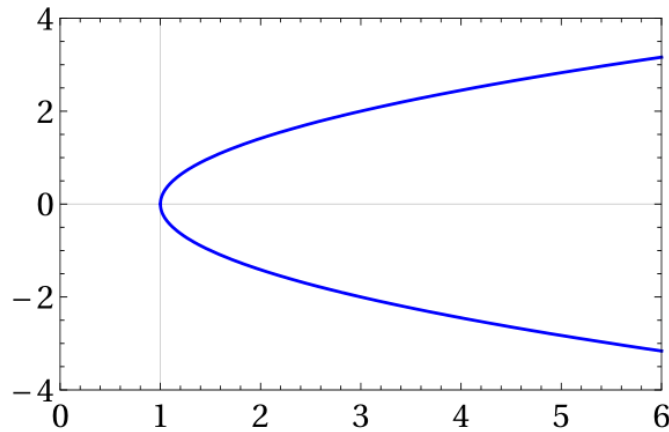


Figura 6: Exemplo de uma parábola alinhada ao eixo x com $x_c = 1$.

Questão 4

De volta à Figura 2, vamos analisar primeiramente a validade da lei (II):

- (a) Escreva o momento angular \mathbf{L} em coordenadas polares.

Dica: Note que $\hat{\mathbf{e}}_r \times \hat{\mathbf{e}}_\theta = \hat{\mathbf{e}}_z$. Caso você não tenha conseguido mostrar a conservação de momento angular no caso geral do exercício 2, tente mostrar que para o caso particular³ dessa questão que, de fato, a equação

$$\frac{d\mathbf{L}}{dt} = \mathbf{0}$$

é satisfeita.

Dica: Calcule a derivada acima e compare com a equação de movimento para a componente $\hat{\mathbf{e}}_\theta$.

- (b) Vocês verão no futuro que a área de uma elipse pode ser calculada pela integral dupla

$$A = \int_0^{2\pi} d\theta \int_0^{r(\theta)} r' dr'$$

E poderão tirar as mesmas conclusões que iremos chegar analisando o limite a seguir:

Considere a Figura 7, que representa um arco de uma elipse. Se $\Delta\theta \ll 1$, podemos aproximar a área do arco pela área de um triângulo:

$$\Delta A = \frac{r^2 \Delta\theta}{2}$$

³Por particular queremos dizer após decompor o vetor em um sistema de coordenadas específico, uma vez que a conservação é geral e independe de sistema de coordenadas.

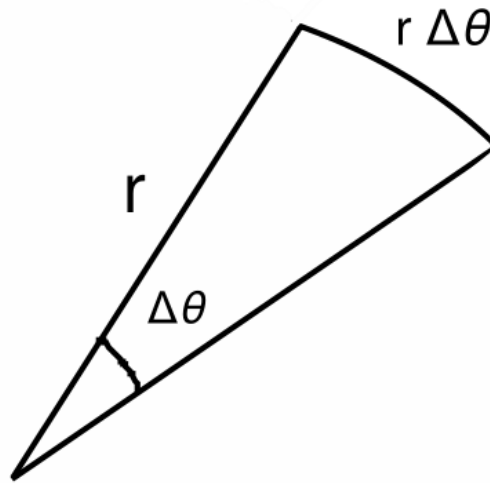


Figura 7: Arco de uma elipse.

Calcule $\lim_{\Delta t \rightarrow 0} \Delta A / \Delta t$ e compare com o momento angular (item 2(a)). O que você pode concluir sobre a taxa de variação da área? É compatível com a segunda lei de Kepler?

(c) Agora considere a equação de movimento na direção radial (item 2(d)). Utilize a troca de variáveis $r(t) = u^{-1}(t)$ e mostre que:

$$\begin{aligned}\dot{r} &= -\frac{\dot{u}}{u^2} = -r^2 \frac{du}{d\theta} \frac{d\theta}{dt} = -h \frac{du}{d\theta} \\ \ddot{r} &= -\frac{d^2 u}{d\theta^2} \dot{\theta} = -u^2 h^2 \frac{d^2 u}{d\theta^2}\end{aligned}$$

Onde $h = L/m$ é o momento angular por unidade de massa do planeta e utilizamos a regra da cadeia para obter as últimas igualdades. Também adotamos a notação menos carregada $|\mathbf{L}| \equiv L$.

(d) Com isso, mostre que a equação radial pode ser transformada em

$$\frac{d^2 u}{d\theta^2} + u = \frac{GM}{h^2}.$$

(e) Confira que a seguinte expressão é solução da equação diferencial acima:

$$u(\theta) = \frac{GM}{h^2} (1 - e \cos(\theta - \theta_0)), \quad (4.1)$$

onde θ_0 e e são constantes. Podemos tomar, sem perda de generalidade, $\theta_0 = 0$, de forma que a solução $r(\theta)$ é dada por

$$r(\theta) = \frac{r_c}{1 - e \cos(\theta)} \quad (4.2)$$

onde $r_c = h^2/(GM)$. Compare essa equação com o resultado obtido em 3(b). Essa é a equação de uma cônica confocal com a origem (no caso da dinâmica celeste estamos supondo que a origem do sistema de coordenadas está fixa no sol). Para o caso $e < 1$ essa equação descreve uma elipse. Dado que as outras cônicas não descrevem movimentos limitados (reflita o porquê disso), tire suas conclusões sobre a mecânica celeste e confronte com (I).

(f) Suponha que a e b sejam, respectivamente, o valor do raio maior e menor da elipse. A área da elipse é então dada por

$$A = \pi a b$$

No item 4(b) foi calculada a taxa de variação da área no tempo. O período do movimento pode ser calculado considerando o tempo necessário para varrer a área total da elipse a uma taxa constante $\frac{dA}{dt}$:

$$T = \frac{A}{\frac{dA}{dt}}.$$

Calcule o valor acima e utilize os resultados resumidos em 3.2 e que $r_c = h^2/(GM)$ para escrever o quadrado do período em função apenas do raio maior a . Enfim, mostramos que a lei (III) vale!

Questão 5

Todo formalismo desenvolvido até esse ponto pode ser utilizado para entendermos a *manobra de Hohmann*. Considere que um satélite artificial descreve uma órbita circular de raio r_1 ao redor do sol e queremos fazer com que ele passe a descrever uma órbita circular $r_2 > r_1$. Para tal, vamos utilizar uma órbita elíptica para fazer o translado entre as órbitas circulares (veja Figura 8).

- (a) Utilize seu resultado de 4(c) e a substituição $r = u^{-1}$ para escrever a energia por unidade de massa:

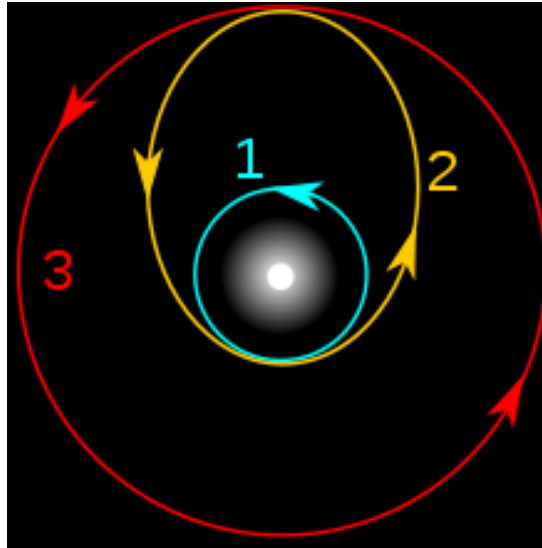


Figura 8: A manobra de transferência entre órbitas circulares de Hohmann.

$$\varepsilon = \frac{E}{m} = \frac{h^2}{2} \left(\left(\frac{du^2}{d\theta} + u(\theta) \right)^2 - 2u(\theta)u_c \right) \quad (5.1)$$

- (b) Substitua a solução $u(\theta)$ de 4.1 e mostre que

$$\varepsilon = \frac{u_c h^2}{2} (e^2 - 1) = \frac{GM}{2r_p} (e - 1),$$

onde $u_c = r_e^{-1}$ e r_p é chamado periélio, a distância mais próxima que o planeta chega do sol em toda sua órbita ($\theta = \pi$ em 4.2):

$$r_p = \frac{r_c}{1+e} = a(1-e) \quad (5.2)$$

Discuta o sinal de ε para cada uma das cônicas $e < 1$, $e = 1$ e $e > 1$. Você se lembra da primeira provinha do átomo de Bohr⁴? Discutimos que a energia gravitacional deveria ser negativa para estados que formam órbitas uma vez que o zero da energia potencial foi fixado no infinito. Aqui você pode vislumbrar que esse resultado é, de fato, consistente. Como você mostrou anteriormente, a energia é conservada, logo basta calcularmos seu valor para um ponto e ele deve ser o mesmo para todos os instantes subsequentes.

- (c) Use 5.2 para mostrar que podemos escrever a energia como função apenas do raio maior a :

$$\varepsilon = -\frac{GM}{2a} \quad (5.3)$$

Para o movimento circular, temos que $\dot{r} = 0$ e que $a = b = r_c$, sendo agora justificado o porquê de adotarmos o índice c durante todo o exercício.

⁴Essa provinha foi aplicada apenas para o pessoal da Geofísica, deixaremos ela disponível na página do curso no moodle para quem quiser olhar.

(d) Mostre que, para órbitas circulares, levando em conta a conservação de energia e utilizando 5.3, a velocidade tangencial é dada por:

$$v_c = \sqrt{\frac{GM}{r_c}}$$

(e) Faça o mesmo raciocínio para o momento em que o planeta se encontra no periélio r_p e mostre que:

$$\frac{v_p}{v_c} = \sqrt{1+e} \quad (5.4)$$

Dica: Note que no periélio também temos que $\dot{r} = 0$.

Analogamente, no afélio — maior distância possível entre o planeta e o sol — temos:

$$r_a = a(1+e) \quad (5.5)$$

Podemos mostrar que:

$$\frac{v_a}{v_c} = \sqrt{1-e} \quad (5.6)$$

Ufa! Agora nos resta apenas interpretar os resultados acima. Suponha que nosso satélite esteja numa órbita circular de raio r_1 e queremos transferi-lo para um órbita circular de raio $r_2 > r_1$. Nós podemos realizar esse feito colocando o satélite temporariamente em uma órbita elíptica na qual o periélio é a distância r_1 e o afélio é a distância r_2 . Neste caso, a excentricidade será dada por:

$$e = \frac{r_2 - r_1}{r_2 + r_1}$$

De acordo com o resultado de 5.4, podemos transferir o satélite de sua órbita circular inicial para a órbita elíptica discutida acima se aumentarmos sua velocidade tangencial (ligando os motores do satélite durante um intervalo de tempo, de forma que causem a aceleração necessária) por um fator

$$\kappa_1 = \sqrt{1+e}$$

Uma vez que o satélite está percorrendo a trajetória da elipse, aguardamos o instante no qual ele atinge seu afélio (percorrendo metade da órbita) para reativar os motores e mudar a velocidade, segundo 5.6, por um fator

$$\kappa_2 = \frac{1}{\sqrt{1-e}} \quad (5.7)$$

Então o satélite estará com a velocidade tangencial compatível para realizar o movimento circular e assim permanecerá enquanto estiver sob ação apenas da força gravitacional! Legal, não?

(f) **Para provocar...** Imagine que dormimos no ponto após ligar os motores e deixamos o dispositivo ligado de maneira que em 5.4 a nova velocidade tangencial satisfaça:

$$\frac{v_t}{v_c} > \sqrt{2}$$

O que ocorrerá em momentos subsequentes?

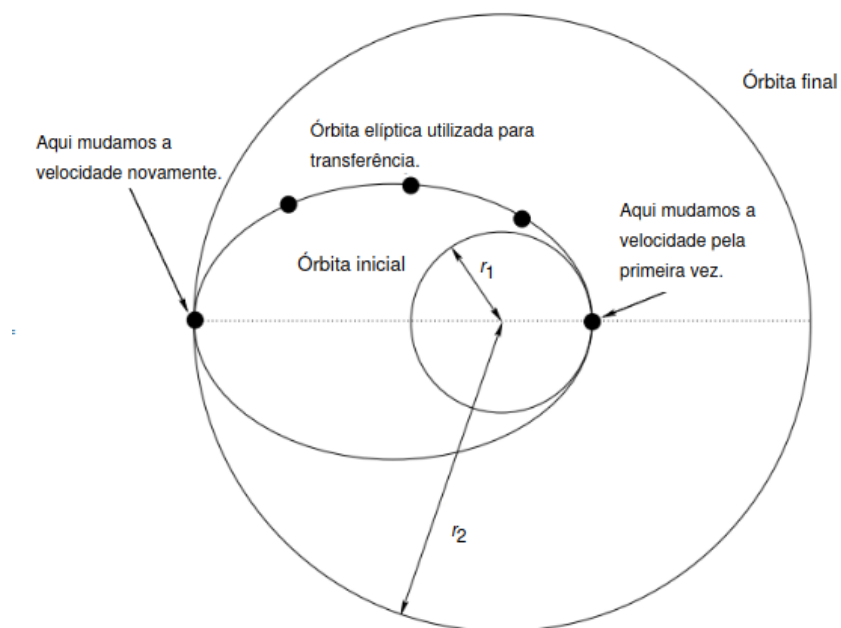


Figura 9: Representação da situação estudada.