

### 3 - O problema das forças centrais

## TÓPICOS FUNDAMENTAIS DE FÍSICA

### Redução a problema de um corpo

Sistema de 2 massas puntiformes  $m_1$  e  $m_2$ , sujeitas a uma força central derivada de

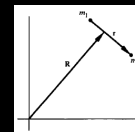
$$U(\mathbf{r}, \dot{\mathbf{r}}, \dots)$$

Usando o conceito de centro de massa, a energia cinética fica

$$T = \frac{m_1 + m_2}{2} \dot{\mathbf{R}}^2 + \frac{1}{2} \frac{m_1 m_2}{m_1 + m_2} \dot{\mathbf{r}}^2$$

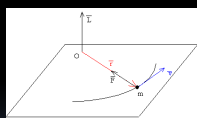
As 3 coordenadas em  $R$  são cíclicas.

A Lagrangeana corresponde ao de uma partícula com massa reduzida  $\mu$ .



### Força central

Uma **força central** é uma força (atractiva ou repulsiva) cuja magnitude depende **somente da distância  $r$**  do objeto à origem e é dirigida **ao longo da linha que os une (vetor  $r$ )**.



Com isso, o sistema **tem simetria esférica**.

### Movimento é plano

Problema com simetria esférica, então

$$\mathbf{L} = \mathbf{r} \times \mathbf{p} = \text{constant}$$

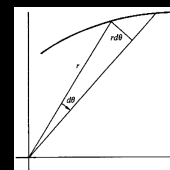
e o movimento é no plano perpendicular a  $\mathbf{L}$

$$L = T - V = \frac{1}{2} m (\dot{r}^2 + r^2 \dot{\theta}^2) - V(r)$$

$$p_\theta = \frac{\partial L}{\partial \dot{\theta}} = m r^2 \dot{\theta} = l = \text{constant}$$

Velocidade areal é constante (2ª Lei de Kepler)

$$\frac{dA}{dt} = \frac{1}{2} r^2 \frac{d\theta}{dt}$$



### A importância do problema

Conta-se que Halley visitou Newton em agosto de 1684 com um problema que ele, Robert Hooke e Christopher Wren não tinham conseguido resolver: "Qual a forma da órbita de um planeta atraído pelo Sol por uma força central que varia com o inverso do quadrado da distância?" Newton respondeu imediatamente:

"Uma elipse." Desconcertado, Halley perguntou: "Como sabe?", ao que Newton lhe respondeu que já havia resolvido esse problema antes. Não encontrando o papel com a prova, prometeu reconstruí-la e enviá-la a ele.

Em novembro de 1684, Halley recebeu a prova sob o título *De Motu Corporum in Gyrum* ("Sobre o movimento dos corpos em órbita").

Percebendo a importância do resultado e do método empregado, convenceu Newton a publicar suas descobertas, dando origem ao famoso *Principia Mathematica*.

### Equação de movimento em $r$

Outra EM: 
$$\frac{d}{dt}(m\dot{r}) - m r \dot{\theta}^2 + \frac{\partial V}{\partial r} = 0.$$

Sendo  $f(r)$  derivável do potencial  $V(r)$ ,

$$m\ddot{r} - m r \dot{\theta}^2 = f(r),$$

$$m\ddot{r} - \frac{l^2}{m r^3} = f(r).$$

### Energia conservada

- Da EM em  $r$ ,

$$m\ddot{r} = -\frac{d}{dr} \left( V + \frac{l^2}{2mr^2} \right) \quad m\ddot{r} = \frac{d}{dt} \left( \frac{1}{2} m \dot{r}^2 \right)$$

$$\frac{d}{dt} \left( \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{1}{2} \frac{l^2}{mr^2} + V \right) = 0 \quad \frac{1}{2} m \dot{r}^2 + \frac{1}{2} \frac{l^2}{mr^2} + V = \text{constant.}$$

$$\frac{1}{2} \frac{l^2}{mr^2} = \frac{1}{2mr^2} m^2 r^4 \dot{\theta}^2 = \frac{mr^2 \dot{\theta}^2}{2}$$

### Força do tipo gravitacional

Força  $f = -\frac{k}{r^2}$

$$V = -\frac{k}{r} \quad V' = -\frac{k}{r^2} + \frac{l^2}{2mr^3}$$

$E_1, E_2$ : movimento ilimitado, ponto de retorno em  $r_1$

$E_3$ : movimento limitado, pontos de retorno em  $r_1$  e  $r_2$

$E_4$ : movimento circular

$E < E_4$ :  $v$  imaginária

### Restantes 2 integrais

A partir da conservação da energia,

$$\dot{r} = \sqrt{\frac{2}{m} \left( E - V - \frac{l^2}{2mr^2} \right)}, \quad dt = \frac{dr}{\sqrt{\frac{2}{m} \left( E - V - \frac{l^2}{2mr^2} \right)}}$$

$$t = \int_{r_0}^r \frac{dr}{\sqrt{\frac{2}{m} \left( E - V - \frac{l^2}{2mr^2} \right)}}$$

e  $d\theta = \frac{l dt}{mr^2} \quad \theta = l \int_0^t \frac{dt}{mr^2(t)} + \theta_0$

com 4 constantes:  $r_0, \theta_0, l$  e  $E$  (e não  $r_0, \theta_0, v_{r0}$  e  $v_{\theta 0}$ )

### Força inversamente quártica

Temos  $f = -\frac{3a}{r^4}$  e  $V(r) = -\frac{a}{r^3}$

$E < V'$ :  $r_0 < r_1$  movimento limitado, pontos de retorno em  $r_1$

$R_0 > r_1$  movimento ilimitado, pontos de retorno em  $r_2$

$E > V'$ :  $v$  imaginária

### Redução a problema unidimensional

Energia

$$E = \frac{1}{2} m v^2 + V(r) \quad v = \sqrt{\frac{2}{m} (E - V(r))}$$

Podemos fazer

$$m\ddot{r} - \frac{l^2}{mr^3} = f(r) \quad m\ddot{r} = f' \quad f' = f + \frac{l^2}{mr^3} \quad (\text{força centrífuga})$$

Da mesma forma,

$$\frac{1}{2} m \dot{r}^2 + V' = \text{constant.} \quad V' = V + \frac{l^2}{2mr^2} \quad f' = -\frac{\partial V'}{\partial r}$$

### Força do oscilador harmónico

Temos  $f = -kr$  e  $V = \frac{1}{2} kr^2$

Se  $l=0$ , o movimento é limitado e harmónico.

Se  $l \neq 0$ , o movimento é limitado e elíptico, resultado da combinação de dois movimentos harmónicos perpendiculares (figuras de Lissajous).

### Equações de órbita

Sendo

$$mr^2\dot{\theta} = l \quad | \quad dt = mr^2 d\theta \quad \frac{d}{dt} = \frac{l}{mr^2} \frac{d}{d\theta}$$

$$m\dot{r} - \frac{l^2}{mr^3} = f(r) \quad | \quad \frac{1}{r^2} \frac{d}{d\theta} \left( \frac{1}{mr^2} \frac{dr}{d\theta} \right) - \frac{l^2}{mr^3} = f(r)$$

$$u = 1/r \quad \frac{d^2u}{d\theta^2} + u = -\frac{m}{l^2} \frac{d}{du} V \left( \frac{1}{u} \right)$$

$$dt = \frac{dr}{\sqrt{\frac{2}{m} \left( E - V - \frac{l^2}{2mr^2} \right)}} \quad d\theta = \frac{l dr}{mr^2 \sqrt{\frac{2}{m} \left( E - V(r) - \frac{l^2}{2mr^2} \right)}}$$

### Condições p/ órbitas fechadas

Se  $V'(r_0)$  é um mínimo, uma  $E(r_0)$  levemente maior do que  $V'(r_0)$  produz um movimento ainda limitado, embora não circular. (órbita estável)

Se  $V'(r_0)$  é um máximo, uma  $E(r_0)$  levemente maior do que  $V'(r_0)$  produz um movimento ilimitado. (órbita instável)

Tudo depende da segunda derivada de  $V'$  em  $(r_0)$ .

### Equações de órbita

Assim,

$$\theta = \theta_0 - \int_{u_0}^u \frac{du}{\sqrt{\frac{2mE}{l^2} - \frac{2mV}{l^2} - u^2}}$$

Esta integral pode ser expressa em

- funções trigonométricas p/  $n=1, -2, -3$
- funções elípticas p/  $n=5, 3, 0, -4, -5, -7$
- funções hipergeométricas p/ outros casos

### Estabilidade da órbita circular

Para estabilidade da órbita,

$$\left. \frac{\partial^2 V'}{\partial r^2} \right|_{r=r_0} = -\frac{\partial f}{\partial r} \Big|_{r=r_0} + \frac{3l^2}{mr_0^4} > 0.$$

$$f(r_0) = -\frac{l^2}{mr_0^3} \quad \rightarrow \quad \frac{\partial f}{\partial r} \Big|_{r=r_0} < -\frac{3f(r_0)}{r_0} \quad \left| \frac{d \ln f}{d \ln r} \right|_{r=r_0} > -3$$

Se  $f = -kr^n$   $-knr^{n-1} < 3kr^{n-1}$   $n > -3$

Para órbitas estáveis e pequenos desvios da circularidade: movimento harmônico em torno de  $u = u_0 + a \cos \beta\theta$   $\beta^2 = 3 + \frac{r}{f} \frac{df}{dr} \Big|_{r=r_0}$   $\beta = p/q = \text{constant}$ .

### Condições p/ órbitas fechadas

Órbita circular p/  $E(r_0) = V'(r_0)$  máximo ou mínimo

$$f' = -\frac{\partial V'}{\partial r} = 0 \quad f' = f + \frac{l^2}{mr^3} \Rightarrow f(r_0) = -\frac{l^2}{mr_0^3}$$

$$E = V'(r_0) \quad V' = V + \frac{1}{2} \frac{l^2}{mr^2} \Rightarrow E = V(r_0) + \frac{l^2}{2mr_0^2}$$

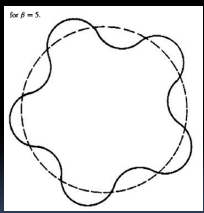
Condições para que qualquer força central produza um movimento circular

### Teorema de Bertrand

Assim,  $\frac{d \ln f}{d \ln r} = \beta^2 - 3$   $f(r) = -\frac{k}{r^{3-\beta^2}}$

Bertrand demonstrou que só há órbitas fechadas com desvios maiores p/

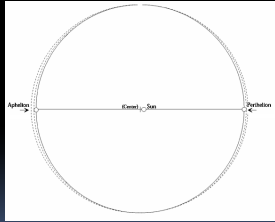
$$f = -\frac{k}{r^2} \quad \beta^2 = 1 \quad (\text{gravitacional})$$

$$f = -kr \quad \beta^2 = 4 \quad (\text{Hooke})$$


### Validade no Universo

- **Todos** os objetos celestes ligados conhecidos movem-se, pelo menos em 1ª aproximação, em órbitas fechadas.
- Como a Lei de Hooke **não é realista para todas as distâncias** (a 'mola' é limitada), conclui-se que essa observação valida a crença de que é geral a afirmação de que **a força gravitacional varia com o quadrado da distância**.

### Qual a excentricidade da órbita da Terra?



### O problema de Kepler

Para o potencial gravitacional, a integral resulta

$$\theta = \theta' - \int \frac{du}{\sqrt{\frac{2mE}{l^2} + \frac{2mk}{r} - u^2}}$$

com solução  $\frac{1}{r} = C[1 + e \cos(\theta - \theta')]$ ,  
 onde  $e$  é a **excentricidade** da órbita

$$e = \sqrt{1 + \frac{2El^2}{mk^2}}$$

$e$  e  $C$  é  $C = mk/l^2$

### Calculando os eixos apsidais

O eixo maior da elipse depende só de  $E$ .  
 Nos pontos apsidais  $r_1$  e  $r_2$ ,  $v=0$ .

De  $\frac{1}{2}mr^2 + \frac{1}{2}l^2 + V = \text{constant}$   $E - \frac{l^2}{2mr^2} + \frac{k}{r} = 0$

Esses pontos são as raízes da eq. acima.

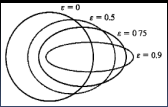
$$r^2 + \frac{k}{E}r - \frac{l^2}{2mE} = 0, \quad a = \frac{r_1 + r_2}{2} = -\frac{k}{2E}$$

$$e = \sqrt{1 - \frac{l^2}{mka}}, \quad \frac{l^2}{mk} = a(1 - e^2), \quad r = \frac{a(1 - e^2)}{1 + e \cos(\theta - \theta')}$$

### Natureza das órbita

Temos

$e > 1,$	$E > 0:$	hyperbola,
$e = 1,$	$E = 0:$	parabola,
$e < 1,$	$E < 0:$	ellipse,
$e = 0,$	$E = -\frac{mk^2}{2l^2}:$	circle.



Qual a excentricidade da órbita da Terra?

### Movimento kepleriano

As integrais

$$t = \sqrt{\frac{m}{2}} \int_{r_0}^r \frac{dr}{\sqrt{\frac{1}{2} - \frac{l^2}{2mr^2} + E}}$$

$$t = \frac{l^3}{mk^2} \int_{\theta_0}^{\theta} \frac{d\theta}{[1 + e \cos(\theta - \theta')]^2}$$

podem ser resolvidas, mas sua inversão para  $r(t)$  e  $\theta(t)$  é muito difícil.

O resultado mais importante é sua 3ª Lei:

$$\tau = \frac{2\pi a^{3/2}}{\sqrt{G(m_1 + m_2)}} \approx \frac{2\pi a^{3/2}}{\sqrt{Gm_2}}$$

## Vetor de Laplace-Runge-Lenz

Temos  $\dot{\mathbf{p}} = f(r)\frac{\mathbf{r}}{r}$

$$\begin{aligned}\dot{\mathbf{p}} \times \mathbf{L} &= \frac{mf(r)}{r} [\mathbf{r} \times (\mathbf{r} \times \dot{\mathbf{r}})] \\ &= \frac{mf(r)}{r} [\mathbf{r}(\mathbf{r} \cdot \dot{\mathbf{r}}) - r^2 \dot{\mathbf{r}}] \quad \frac{d}{dt}(\mathbf{p} \times \mathbf{L}) = -mf(r)r^2 \frac{d}{dt}\left(\frac{\mathbf{r}}{r}\right)\end{aligned}$$

Se  $f = -\frac{k}{r^2}$   $\frac{d}{dt}(\mathbf{p} \times \mathbf{L}) = \frac{d}{dt}\left(\frac{mk\mathbf{r}}{r}\right)$

há um vetor conservado  $\mathbf{A} = \mathbf{p} \times \mathbf{L} - mk\frac{\mathbf{r}}{r}$

## A hipótese de Dirac

$$2\epsilon_0 hc/e^2 \cong 137 \quad eg/\epsilon_0 hc^2 = n$$

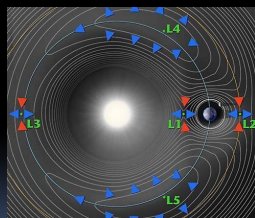
## Problema de três corpos

Para cada corpo, uma equação da forma

$$\ddot{\mathbf{r}}_i = -Gm_2 \frac{\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_2}{|\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_2|^3} - Gm_3 \frac{\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_3}{|\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_3|^3}$$

O sistema de equações acopladas não tem solução geral, apenas soluções particulares.

Os pontos de Lagrange são pontos de mínimo ou de sela do potencial.



## Campo magnético 'Coulombiano'

$$\mathbf{B} = \frac{\mu_0 g}{4\pi r^3} \mathbf{r}$$

## Monopólos magnéticos

## Força de Lorentz

$$\mathbf{F} = e\mathbf{v} \times \mathbf{B}$$

## Equação de movimento

$$\mu \frac{d\mathbf{v}}{dt} = \frac{\mu_0}{4\pi} eg\mathbf{v} \times \frac{\mathbf{r}}{r^3}$$

## Equações de movimento

$$\begin{aligned} \mu \frac{d\mathbf{v}}{dt} &= e_1 (\mathbf{E} + \mathbf{v} \times \mathbf{B}) + g_1 \left( \mathbf{B} - \frac{1}{c^2} \mathbf{v} \times \mathbf{E} \right) \\ &= \frac{1}{4\pi\epsilon_0} q \frac{\mathbf{r}}{r^3} - \frac{\mu_0}{4\pi} \kappa \mathbf{v} \times \frac{\mathbf{r}}{r^3} \\ q &= e_1 e_2 + g_1 g_2 / c^2 \\ \kappa &= e_1 g_2 - g_1 e_2 \end{aligned}$$

## Transformações de dualidade

$$\begin{aligned} \mathbf{E} &\rightarrow c\mathbf{B}, \quad c\mathbf{B} \rightarrow -\mathbf{E} \\ \rho_e &\rightarrow \rho_m/c, \quad \text{and } \mathbf{j}_e \rightarrow \mathbf{j}_m/c \end{aligned}$$

## Lagrangiana

$$\mathcal{L} = \frac{1}{2}\mu\dot{r}^2 + \frac{1}{2}\mu r^2\dot{\theta}^2 + \frac{1}{2}\mu r^2 \sin^2\theta \dot{\phi}^2 - \frac{1}{4\pi\epsilon_0} \frac{q}{r} + \frac{\mu_0}{4\pi} \kappa \cos\theta \dot{\phi}$$

## Equações de Maxwell generalizadas

$$\begin{cases} \nabla \cdot \mathbf{E} &= \rho_e/\epsilon_0 \\ \nabla \times \mathbf{E} &= -\mu_0 \mathbf{j}_m - \partial \mathbf{B} / \partial t \\ \nabla \cdot \mathbf{B} &= \mu_0 \rho_m \\ \nabla \times \mathbf{B} &= \mu_0 \mathbf{j}_e + \mu_0 \epsilon_0 \partial \mathbf{E} / \partial t \end{cases}$$

## Equações de movimento

$$\begin{aligned} \mu \ddot{r} - \mu r \dot{\theta}^2 - \mu r \sin^2\theta \dot{\phi}^2 - \frac{1}{4\pi\epsilon_0} \frac{q}{r^2} &= 0 \\ \mu r^2 \ddot{\theta} + 2\mu r \dot{r} \dot{\theta} - \mu r^2 \sin\theta \cos\theta \dot{\phi}^2 &= -\frac{\mu_0}{4\pi} \kappa \sin\theta \dot{\phi} \\ \mu r^2 \sin^2\theta \ddot{\phi} + 2\mu r^2 \sin\theta \cos\theta \dot{\theta} \dot{\phi} + 2\mu r \dot{r} \sin^2\theta \dot{\phi}^2 &= \frac{\mu_0}{4\pi} \kappa \sin\theta \dot{\theta} \end{aligned}$$

## Momento angular

$$\begin{aligned}\mathbf{L} &= \mu \mathbf{r} \times \mathbf{v} \\ &= \mu r^2 \sin \theta \dot{\phi} \hat{\boldsymbol{\theta}} + \mu r^2 \dot{\theta} \hat{\boldsymbol{\phi}},\end{aligned}$$

$$J^2 = L^2 + \left(\frac{\mu_0}{4\pi}\right)^2 \kappa^2$$

## Momento angular não conservado

$$\begin{aligned}\left(\frac{d\mathbf{L}}{dt}\right)_r &= 0, \\ \left(\frac{d\mathbf{L}}{dt}\right)_\theta &= -\mu r^2 \sin \theta \ddot{\phi} - 2\mu r^2 \cos \theta \dot{\theta} \dot{\phi} - 2\mu r \dot{r} \sin \theta \dot{\phi}^2 \\ \left(\frac{d\mathbf{L}}{dt}\right)_\phi &= \mu r^2 \ddot{\theta} + 2\mu r \dot{r} \dot{\theta} - \mu r^2 \sin \theta \cos \theta \dot{\phi}^2\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}\mathbf{J} \cdot \hat{\mathbf{r}} &= \left(\mu \mathbf{r} \times \mathbf{v} + \frac{\mu_0}{4\pi} \kappa \hat{\mathbf{r}}\right) \cdot \hat{\mathbf{r}} \\ &= \frac{\mu_0}{4\pi} \kappa\end{aligned}$$

## Integral de Poincaré

$$\mathbf{J} \equiv \mathbf{L} + \frac{\mu_0}{4\pi} \kappa \hat{\mathbf{r}}$$

$$\cos \alpha \equiv \frac{\mathbf{J} \cdot \hat{\mathbf{r}}}{J}$$

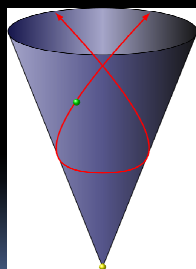
### Equação de órbita

$$\frac{1}{r} = -\frac{\mu q}{4\pi\epsilon_0 L^2} [1 + \varepsilon \cos(\beta - \beta')] \\ \varepsilon = \sqrt{1 + 32\pi^2 \epsilon_0^2 E L^2 / \mu q^2}$$

### Condição para órbitas fechadas

$$\sin \alpha = \frac{m}{n}$$

### Movimento num cone



### Monopolos magnéticos

No caso da interação de 2 dyons,

$$\frac{1}{r} = C\{1 + e \cos[(\sin \alpha)(\theta - \theta_0)]\}$$

onde  $\alpha$  é interpretado como o ângulo entre  $r$  e  $J$ , a integral de Poincaré

O movimento não é plano, mas se dá sobre a superfície de um cone!

A órbita só será fechada se  $\sin \alpha$  for racional.