

Semana 4

Nombre: Alejandro Saavedra San Martín.

Profesor: Guillermo Rubilar Alegría.

Órbitas ligadas no-circulares

Si $h > 2\sqrt{3}$, $\tilde{V}(r_B) < k^2 < \tilde{V}(r_A)$ y $k < 1$, existen órbitas ligadas, cuyas coordenadas radiales varían entre r_{\min} y r_{\max} , con $\tilde{V}(r_{\min}) = \tilde{V}(r_{\max}) = k^2$, ver figura 1.

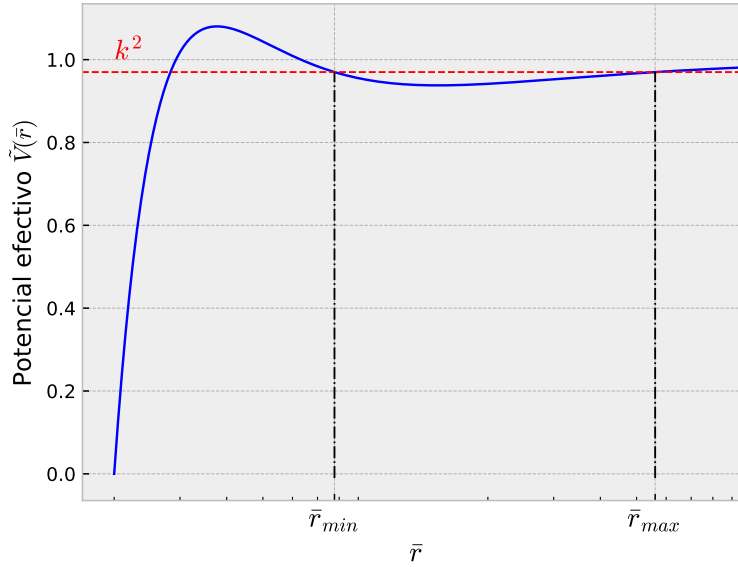


Figura 1: Potencial efectivo para órbitas ligadas.

Para analizar la forma de la trayectoria consideremos la coordenada radial en términos de la angular, $r = r(\varphi)$. Por regla de la cadena,

$$\dot{r} = \frac{dr}{d\varphi} \frac{d\varphi}{d\tau} = r' \dot{\varphi}, \quad (1)$$

donde $r' := dr/d\varphi$. Como $hmc = r^2 \sin \theta \dot{\varphi} = r^2 \dot{\varphi}$,

$$hmc = r^2 \frac{\dot{r}}{r'}. \quad (2)$$

Así,

$$\dot{r} = \frac{hmc}{r^2} r'. \quad (3)$$

Derivando con respecto a τ la ecuación (3), obtenemos

$$\begin{aligned}
\ddot{r} &= -\frac{2hmc}{r^3}r'\dot{r} + \frac{hmc}{r^2}r''\dot{\varphi} \\
&= -\frac{2hmc}{r^3}r'\left(\frac{hmc}{r^2}r'\right) + \frac{hmc}{r^2}r''\left(\frac{hmc}{r^2}\right) \\
&= -2h^2m^2c^2\frac{r'^2}{r^5} + h^2m^2c^2\frac{r''}{r^4} \\
&= \frac{h^2m^2c^2}{r^2}\left(-\frac{2}{r}r'^2 + r''\right).
\end{aligned} \tag{4}$$

Al igual que en el caso newtoniano, definimos la variable auxiliar

$$u := \frac{1}{r}. \tag{5}$$

Derivando con respecto a φ :

$$u' = -\frac{r'}{r^2} = -u^2r'. \tag{6}$$

Así,

$$r' = -\frac{1}{u^2}u'. \tag{7}$$

Luego, la segunda derivada es

$$\begin{aligned}
u'' &= \frac{d}{d\varphi}(-u^2r') \\
&= -2uu'r' - u^2r'' \\
&= -2uu'\left(-\frac{u'}{u^2}\right) - u^2r'' \\
&= 2\frac{u'^2}{u} - u^2r''.
\end{aligned} \tag{8}$$

Despejando r'' :

$$r'' = \frac{2}{u^3}u'^2 - \frac{1}{u^2}u''. \tag{9}$$

En el documento de la semana 3 encontramos que la dinámica de la coordenada r está determinada por la ecuación

$$\dot{r}^2 = k^2c^2 - c^2\left(1 - \frac{2m}{r}\right)\left(1 + \frac{h^2m^2}{r^2}\right). \tag{10}$$

Usando (3), (5) y (7), encontramos que

$$\frac{h^2m^2}{r^4}\cancel{r'}^2 = k^2\cancel{c}^2 - \cancel{c}^2\left(1 - \frac{2m}{r}\right)\left(1 + \frac{h^2m^2}{r^2}\right) \tag{11}$$

$$h^2m^2u^4\left(-\frac{1}{u^2}u'\right) = k^2 - (1 - 2mu)(1 + h^2m^2u^2). \tag{12}$$

Entonces,

$$h^2 m^2 u'^2 - k^2 + (1 - 2mu)(1 + h^2 m^2 u^2) = 0. \quad (13)$$

Derivando con respecto a φ la ecuación (13):

$$2h^2 m^2 u' u'' - 2mu'(1 + h^2 m^2 u^2) + (1 - 2mu)(2h^2 m^2 uu') = 0 \quad (14)$$

$$2h^2 m^2 u' u'' - 2mu' - 2h^2 m^3 u^2 u' + 2h^2 m^2 uu' - 4h^2 m^3 u^2 u' = 0 \quad (15)$$

$$h^2 m^2 u' u'' - mu' - 3h^2 m^3 u^2 u' + h^2 m^2 uu' = 0 \quad (16)$$

$$h^2 m^2 u' u'' + h^2 m^2 uu' = mu' + 3h^2 m^3 u^2 u' \quad (17)$$

$$u' u'' + uu' = \frac{1}{h^2 m} u' + 3mu^2 u'. \quad (18)$$

Ahora, si no consideramos órbitas circulares, ésto es r no constante con $u' \neq 0$, obtenemos que

$$u'' + u = \frac{1}{h^2 m} + 3mu^2. \quad (19)$$

Si definimos la variable adimensional

$$w := h^2 mu. \quad (20)$$

La ecuación (19) puede escribirse como

$$\frac{1}{h^2 m} w'' + \frac{1}{h^2 m} w = \frac{1}{h^2 m} + \frac{3m}{m^2 h^4} w^2 \quad (21)$$

$$w'' + w = 1 + \frac{3}{h^2} w^2. \quad (22)$$

Finalmente, si $\epsilon := 3/h^2$, entonces

$$w'' + w = 1 + \epsilon w^2. \quad (23)$$

El parámetro ϵ es pequeño (mucho menor que 1). En efecto, como $hmc = r^2 \dot{\varphi}$,

$$\epsilon = \frac{3m^2 c^2}{r^4 \dot{\varphi}^2} \approx \frac{3m^2 c^2}{r^2 v_\varphi^2}, \quad (24)$$

donde $v_\varphi = r\dot{\varphi}$ es la velocidad tangencial. Si consideremos que los cuerpos están orbitando en campos débiles, por ejemplo en el sistema solar, de la mecánica newtoniana:

$$G \frac{\bar{m} M}{r^2} = \bar{m} \frac{v_\varphi^2}{r} \Rightarrow v_\varphi^2 \approx \frac{GM}{r} = \frac{mc^2}{r}, \quad (25)$$

con \bar{m} la masa del cuerpo orbitando. Luego,

$$\epsilon \approx 3 \frac{m^2 c^2}{r^2 v_\varphi^2} \approx 3 \frac{m^2 c^2}{r^2} \frac{r}{mc^2} = \frac{3m}{r} \ll 1. \quad (26)$$

En particular para Mercurio, se tienen los siguientes datos: ¹

$$G = 6.67430 \times 10^{-11} \left[\frac{m^3}{kg \, s^2} \right], \quad c = 299792458 \left[\frac{m}{s} \right], \quad M_{\odot} = 1.988 \times 10^{30} [kg], \quad (27)$$

$$r = 57.909 \times 10^9 [m]. \quad (28)$$

Reemplazando los datos en (26):

$$\epsilon \approx \frac{3GM}{c^2 r} = \frac{3(6.67430 \times 10^{-11})(1.988 \times 10^{30})}{(299792458)^2(57.909 \times 10^9)} = 7.65 \times 10^{-8} \approx 10^{-7}. \quad (29)$$

Por lo tanto, ocuparemos ϵ como parámetro perturbativo.

Usando el método perturbativo, postulamos la siguiente expansión para la solución de (23):

$$w = w_0(\varphi) + \epsilon w_1(\varphi) + \epsilon^2 w_2(\varphi) + \mathcal{O}(\epsilon^3), \quad (30)$$

donde w_0 es la solución no perturbada de

$$w_0'' + w_0 = 1, \quad (31)$$

la cual corresponde a la ecuación diferencial ordinaria (EDO) de un oscilador armónico con término forzante constante, cuya solución es ²

$$w_0(\varphi) = 1 + e \cos(\varphi). \quad (32)$$

Reemplazando la solución perturbada en (23), obtenemos

$$w'' + w = 1 + \epsilon w^2 \quad (33)$$

$$w_0'' + \epsilon w_1'' + w_0 + \epsilon w_1 + \mathcal{O}(\epsilon^2) = 1 + \epsilon (w_0 + \epsilon w_1 + \mathcal{O}(\epsilon^2))^2 \quad (34)$$

$$(w_0'' + w_0) + \epsilon(w_1'' + w_1) + \mathcal{O}(\epsilon^2) = 1 + \epsilon w_0^2 + \mathcal{O}(\epsilon^2) \quad (35)$$

$$1 + \epsilon(w_1'' + w_1) + \mathcal{O}(\epsilon^2) = 1 + \epsilon w_0^2 + \mathcal{O}(\epsilon^2). \quad (36)$$

Igualando los términos de primer orden en ϵ , w_1 es solución de la EDO

$$\begin{aligned} w_1'' + w_1 &= w_0^2 \\ &= (1 + e \cos \varphi)^2 \\ &= 1 + 2e \cos \varphi + e^2 \cos^2 \varphi \\ &= 1 + 2e \cos \varphi + e^2 \left(\frac{1}{2} + \frac{1}{2} \cos(2\varphi) \right) \\ &= \left(1 + \frac{e^2}{2} \right) + 2e \cos \varphi + \frac{e^2}{2} \cos(2\varphi), \end{aligned} \quad (37)$$

donde se usó la identidad $\cos^2 \varphi \equiv (1 + \cos(2\varphi))/2$.

¹Datos sacados de <https://physics.nist.gov/cuu/Constants/> y <https://nssdc.gsfc.nasa.gov/planetary/factsheet/mercuryfact.html>

²En general la solución debe tener una fase inicial $1 + e \cos(\varphi - \varphi_0)$, pero se elige el sistema coordenado tal que $\varphi_0 = 0$.

Reconocemos la EDO de un oscilador forzado con términos forzantes: **constante**, **resonante** y **periódico no resonante**. Por lo tanto, su solución general está dada por

$$w_1 = A + B\varphi \sin \varphi + C \cos(2\varphi). \quad (38)$$

Reemplazando en la ecuación (37):

$$w_1'' + w_1 = \left(1 + \frac{e^2}{2}\right) + 2e \cos \varphi + \frac{e^2}{2} \cos(2\varphi) \quad (39)$$

$$-B\varphi \sin(\varphi) + 2B \cos(\varphi) - 4C \cos(2\varphi) + A + B\varphi \sin \varphi + C \cos(2\varphi) = \left(1 + \frac{e^2}{2}\right) + 2e \cos \varphi + \frac{e^2}{2} \cos(2\varphi) \quad (40)$$

$$A + 2B \cos(\varphi) - 3C \cos(2\varphi) = \left(1 + \frac{e^2}{2}\right) + 2e \cos \varphi + \frac{e^2}{2} \cos(2\varphi). \quad (41)$$

Como las funciones $\cos(n\varphi)$, $n = 0, 1, 2, \dots$ son linealmente independientes,

$$A = 1 + \frac{e^2}{2}, \quad B = e, \quad C = -\frac{e^2}{6}. \quad (42)$$

Por lo tanto, la solución de la ecuación (19) a primer orden en ϵ toma la forma:

$$u(\varphi) = \frac{1}{mh^2} \left[1 + e \cos \varphi + \epsilon \left[\left(1 + \frac{e^2}{2}\right) + e\varphi \sin \varphi - \frac{e^2}{6} \cos(2\varphi) \right] \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2). \quad (43)$$

Usando las expansiones en serie de Taylor para el coseno y seno:

$$\cos(x) = 1 - \frac{x^2}{2!} + \frac{x^4}{4!} - \dots, \quad (44)$$

$$\sin(x) = x - \frac{x^3}{3!} + \frac{x^5}{5!} - \dots. \quad (45)$$

Entonces,

$$\cos(\epsilon\varphi) = 1 + \mathcal{O}(\epsilon^2), \quad (46)$$

$$\sin(\epsilon\varphi) = \epsilon\varphi + \mathcal{O}(\epsilon^3). \quad (47)$$

De esta forma podemos escribir

$$\begin{aligned} \cos \varphi + \epsilon\varphi \sin \varphi &= \mathbf{1} \cdot \cos \varphi + \mathbf{\epsilon\varphi} \sin \varphi \\ &= \mathbf{\cos(\epsilon\varphi)} \cos \varphi + \mathbf{\sin(\epsilon\varphi)} \sin \varphi + \mathcal{O}(\epsilon^2) \\ &= \cos(\epsilon\varphi - \varphi) + \mathcal{O}(\epsilon^2) \\ &= \cos[(1 - \epsilon)\varphi] + \mathcal{O}(\epsilon^2). \end{aligned} \quad (48)$$

Análogamente,

$$\begin{aligned} \epsilon \cos(2\varphi) &= \epsilon \cos(2\varphi - 2\epsilon\varphi + 2\epsilon\varphi) \\ &= \epsilon \cos(2(1 - \epsilon)\varphi + 2\epsilon\varphi) \\ &= \epsilon \{ \cos[2(1 - \epsilon)\varphi] \mathbf{\cos(2\epsilon\varphi)} - \sin[2(1 - \epsilon)\varphi] \mathbf{\sin(2\epsilon\varphi)} \} \\ &= \epsilon \{ \cos[2(1 - \epsilon)\varphi] (\mathbf{1 + \mathcal{O}(\epsilon^2)}) - \sin[2(1 - \epsilon)\varphi] (\mathbf{2\epsilon\varphi + \mathcal{O}(\epsilon^3)}) \} \\ &= \epsilon \cos[2(1 - \epsilon)\varphi] + \mathcal{O}(\epsilon^2). \end{aligned} \quad (49)$$

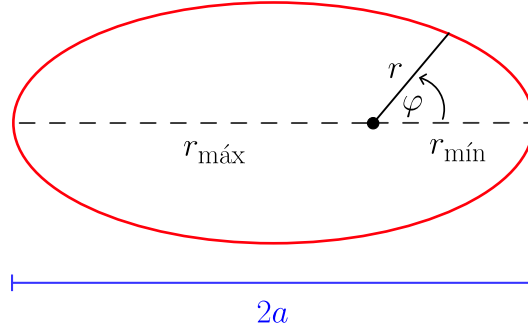


Figura 2: Órbita elíptica.

Luego, podemos expresar la solución de la siguiente forma:

$$\begin{aligned}
 u(\varphi) &= \frac{1}{mh^2} \left[1 + e \cos \varphi + \epsilon \left(1 + \frac{e^2}{2} \right) + e\epsilon\varphi \sin \varphi - \frac{e^2}{6}\epsilon \cos(2\varphi) \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2) \\
 &= \frac{1}{mh^2} \left[1 + \epsilon \left(1 + \frac{e^2}{2} \right) + e(\cos \varphi + \epsilon\varphi \sin \varphi) - \frac{e^2}{6}\epsilon \cos(2\varphi) \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2) \\
 &= \frac{1}{mh^2} \left[1 + \epsilon \left(1 + \frac{e^2}{2} \right) + e\cos[(1 - \epsilon)\varphi] - \frac{e^2}{6}\epsilon \cos[2(1 - \epsilon)\varphi] \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2). \quad (50)
 \end{aligned}$$

Por lo tanto, la solución a primer orden en ϵ puede escribirse como

$$u(\varphi) = \frac{1}{mh^2} \left[1 + \epsilon \left(1 + \frac{e^2}{2} \right) + e \cos[(1 - \epsilon)\varphi] - \frac{e^2}{6}\epsilon \cos[2(1 - \epsilon)\varphi] \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2). \quad (51)$$

Avance del perihelio de Mercurio

La solución (51) nos dice que, a primer orden en ϵ , el periodo angular de la órbita no es 2π , sino $2\pi/(1 - \epsilon) > 2\pi$. Esto significa que la órbita retornará a una misma distancia dada del centro de fuerzas sólo luego de realizar algo más que una rotación completa en torno al centro de fuerzas, en un ángulo de $2\pi/(1 - \epsilon)$. Así, el corrimiento angular de la órbita está dado por

$$\begin{aligned}
 (\Delta\varphi)_{\text{rel}} &= \frac{2\pi}{1 - \epsilon} - 2\pi \\
 &= 2\pi (1 + \epsilon + \mathcal{O}(\epsilon^2)) - 2\pi \\
 &= 2\pi\epsilon + \mathcal{O}(\epsilon^2) \\
 &= \frac{6\pi}{h^2} + \mathcal{O}(\epsilon^2). \quad (52)
 \end{aligned}$$

Podemos expresar ϵ en términos del semieje mayor y la excentricidad de la órbita, ver figura 2, tal que

$$a := \frac{r_{\text{mín}} + r_{\text{máx}}}{2} = \frac{u_{\text{máx}}^{-1} + u_{\text{mín}}^{-1}}{2}. \quad (53)$$

Para determinar los extremos locales de u , calculemos la primera derivada:

$$\begin{aligned}
u'(\varphi) &= \frac{1}{mh^2} \left[-e(1-\epsilon) \sin[(1-\epsilon)\varphi] + \frac{e^2\epsilon(1-\epsilon)}{3} \sin[2(1-\epsilon)\varphi] \right] \\
&= \frac{1}{mh^2} \left[-e(1-\epsilon) \sin[(1-\epsilon)\varphi] + \frac{2e^2\epsilon(1-\epsilon)}{3} \sin[(1-\epsilon)\varphi] \cos[(1-\epsilon)\varphi] \right] \\
&= \frac{e(1-\epsilon)}{mh^2} \sin[(1-\epsilon)\varphi] \left[-1 + \frac{2e\epsilon}{3} \cos[(1-\epsilon)\varphi] \right].
\end{aligned} \tag{54}$$

Como $\epsilon \ll 1$, el término resaltado en rojo siempre es estrictamente negativo, entonces la derivada se anula en todo los φ tales que

$$\sin[(1-\epsilon)\varphi] = 0 \Leftrightarrow \varphi = \frac{k\pi}{1-\epsilon}, \quad k \in \mathbb{Z}. \tag{55}$$

La derivada de u es positiva para $-\pi/(1-\epsilon) < \varphi < 0$ (u es creciente), negativa para $0 < \varphi < \pi/(1-\epsilon)$ y positiva en $\pi/(1-\epsilon) < \varphi < 2\pi/(1-\epsilon)$. Usando el criterio de la primera derivada para extremos locales,

$$\begin{aligned}
u_{\text{máx}} &= u(0) \\
&= \frac{1}{mh^2} \left[1 + \epsilon \left(1 + \frac{e^2}{2} \right) + e - \frac{\epsilon e^2}{6} \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2) \\
&= \frac{1}{mh^2} \left[1 + e + \epsilon \left(1 + \frac{e^2}{3} \right) \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2),
\end{aligned} \tag{56}$$

$$\begin{aligned}
u_{\text{mín}} &= u\left(\frac{\pi}{1-\epsilon}\right) \\
&= \frac{1}{mh^2} \left[1 + \epsilon \left(1 + \frac{e^2}{2} \right) - e + \frac{\epsilon e^2}{6} \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2) \\
&= \frac{1}{mh^2} \left[1 - e + \epsilon \left(1 + \frac{2e^2}{3} \right) \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2).
\end{aligned} \tag{57}$$

Reemplazando (56) y (57) en (53):

$$\begin{aligned}
a &= \frac{u_{\text{máx}} + u_{\text{mín}}}{2u_{\text{máx}}u_{\text{mín}}} \\
&= \frac{\frac{1}{mh^2} [2 + \epsilon(2 + e^2)] + \mathcal{O}(\epsilon^2)}{\frac{2}{m^2h^4} \left[(1+e)(1-e) + \epsilon(1+e) \left(1 + \frac{2e^2}{3} \right) + \epsilon(1-e) \left(1 + \frac{e^2}{3} \right) \right] + \mathcal{O}(\epsilon^2)} \\
&= mh^2 \frac{2 + \mathcal{O}(\epsilon)}{2(1-e^2) + \mathcal{O}(\epsilon)} \\
&= mh^2 \frac{2 + \mathcal{O}(\epsilon)}{2(1-e^2)} \frac{1}{1 + \frac{\mathcal{O}(\epsilon)}{2(1-e^2)}} \\
&= mh^2 \frac{2 + \mathcal{O}(\epsilon)}{2(1-e^2)} (1 - \mathcal{O}(\epsilon)) \\
&= \frac{mh^2}{1-e^2} + \mathcal{O}(\epsilon).
\end{aligned} \tag{58}$$

Note que hemos expresado el semieje mayor a orden cero en ϵ porque lo calculamos de forma newtoniana (suponiendo que la órbita es una elipse).

Por lo tanto, a primer orden,

$$(\Delta\varphi)_{\text{rel}} \approx \frac{6\pi m}{a(1-e^2)}. \quad (59)$$

Pero, $m = GM/c^2$. Entonces, en términos de la masa del cuerpo central:

$$(\Delta\varphi)_{\text{rel}} \approx \frac{6\pi GM}{ac^2(1-e^2)}. \quad (60)$$

Usando los mismos datos en (27), teniendo en consideración que la excentricidad de Mercurio es

$$e = 0.2056, \quad (61)$$

la predicción relativista para el corrimiento del perihelio de Mercurio es

$$(\Delta\varphi)_{\text{rel}} \approx \frac{6\pi(6.67430 \times 10^{-11})(1.988 \times 10^{30})}{(57.909 \times 10^9)(299792458)^2(1-0.2056^2)} \frac{\text{rad}}{\text{rev}} \approx 5.018 \times 10^{-7} \text{ rad/rev}. \quad (62)$$

Como $1^\circ = 3600''$ (segundos de arco), tenemos que

$$\frac{\pi}{180} \text{ rad} = 3600'' \Rightarrow 1 \text{ rad} = \left(\frac{648000}{\pi} \right)'' \quad (63)$$

Así,

$$(\Delta\varphi)_{\text{rel}} \approx (5.018 \times 10^{-7}) \left(\frac{648000}{\pi} \right)''/\text{rev} \approx 0.104''/\text{rev}. \quad (64)$$

El periodo orbital de Mercurio es $T \approx 87.97$ días, si dividimos esta cantidad por 36500, obtenemos que el periodo orbital es de $T \approx 2.41 \times 10^{-3}$ siglos. Por lo tanto, el corrimiento del perihelio de Mercurio es

$$(\Delta\varphi)_{\text{rel}} \approx 43.15''/\text{siglo}. \quad (65)$$