

# Corrección Newtoniana a las órbitas de Kepler

---

**Eymi Gabriela Yauri Herrera**<sup>1</sup>

<sup>1</sup>*Departamento de Ciencias, Escuela Profesional de Física, Universidad Universidad Nacional San Antonio Abad del Cusco, Av. de La Cultura 773, Cusco, Perú*

*E-mail:* [170392@unsaac.edu.pe](mailto:170392@unsaac.edu.pe)

ABSTRACT: In the first part, planetary orbits are studied using Newton's formulation, it is shown that it describes closed orbits and does not adequately describe the deviation of Mercury's periapsis. I will begin by reducing the motion of two bodies to that of only one in a central field [1] using polar coordinates. We construct the total energy from which we can solve for  $r$  and consequently replacing in the conservation of angular momentum find the integral of motion that will give us  $\dot{\theta}$  [1]. Finally we seek the correction of Mercury's periapsis by adding a new term to the Newtonian potential

---

## Contents

<b>1</b>	<b>Introduction</b>	<b>1</b>
<b>2</b>	<b>Orbitas de Kepler</b>	<b>3</b>
<b>3</b>	<b>Ecuaciones de Euler-Lagrange</b>	<b>4</b>
<b>4</b>	<b>Corrección de la Relatividad General</b>	<b>5</b>
<b>5</b>	<b>Correccion a la teoría de Newton</b>	<b>6</b>

---

## 1 Introduction

El movimiento de dos partículas interactuantes (*problema de dos cuerpos*) admite una solución general completa, para resolver este problema, primero simplificaremos el movimiento del sistema en dos movimientos: El del centro de masa y el movimiento de las partículas con respecto al centro de masa. Para la interacción de las partículas:

$$L = \frac{1}{2}m_1\dot{r}_1^2 + \frac{1}{2}m_2\dot{r}_2^2 - U(|r_1 - r_2|) \quad (1.1)$$

Colocando el origen en el centro de masa  $m_1r_1 + m_2r_2 = 0$ , despejando y reemplazando en  $r = r_1 - r_2$  (podemos hallar las trayectorias de  $r_1 = r_1(t)$  y  $r_2 = r_2(t)$  a partir de  $r = r(t)$ ), entonces:

$$r_1 = m_2r/(m_1 + m_2), \quad r_2 = -m_1r/(m_1 + m_2) \quad (1.2)$$

reemplazando en 1

$$L = \frac{1}{2}m\dot{r}^2 - U(r) \quad (1.3)$$

donde:

$$m = m_1m_2/(m_1 + m_2) \quad (1.4)$$

se llama *masa reducida*.

Así reducimos el problema de dos cuerpos, al de una partícula en un campo exterior  $U(r)$ . La fuerza que actúa sobre dicha partícula será:

$$F = -\frac{\partial U(r)}{\partial \mathbf{r}} = -\frac{dU}{dr} \frac{\mathbf{r}}{r}$$

En el movimiento del campo central, el momento angular con respecto al centro se conserva.

$$M = r \times p$$

Como  $M$  es perpendicular a  $r$  (indicando la constancia de  $M$ ) entonces, durante todo el movimiento  $r$  estará en un mismo plano perpendicular a  $M$ .

El lagrangiano en coordenadas polares será:

$$L = \frac{1}{2}m(\dot{r}^2 + r^2\dot{\phi}^2) - U(r) \quad (1.5)$$

$\phi$  no aparece explícitamente en la Lagrangiana (coordenada *cíclica*), entonces:

$$(d/dt)\partial L/\partial \dot{q}_i = \partial L/\partial q_i = 0$$

$$P_{\dot{\phi}} = \frac{\partial L}{\partial \dot{\phi}} \rightarrow P_{\dot{\phi}} = mr^2\dot{\phi}$$

Donde el ímpetu correspondiente  $p_{\dot{\phi}} = mr^2\dot{\phi}$ , coincide con el momento angular con respecto al al CM, por el cual aplicamos la ley de conservación de momento angular que indica la constancia de la velocidad areolar.

$$M = mr^2\dot{\phi} = cte. \quad (1.6)$$

Geoméricamente,  $df = \frac{1}{2}r \cdot r d\phi$  ("f" área), donde  $\dot{f}$  es la *velocidad areolar* De esa manera el momento angular se puede representar como:

$$M = 2m\dot{f} \quad (1.7)$$

Partiendo de la conservación de energía y despejando  $\dot{\phi}$  en función de  $M$  (6) y llevando este valor a la expresión de la energía, se obtiene:

$$E = \frac{1}{2}m(\dot{r}^2 + r^2\dot{\phi}^2) + U(r) = \frac{1}{2}m\dot{r}^2 + \frac{1}{2}\frac{M^2}{mr^2} + U(r) \quad (1.8)$$

Por lo tanto,

$$\dot{r} = \frac{dr}{dt} = \sqrt{\frac{2}{m}[E - U(r)] - \frac{M^2}{m^2r^2}} \quad (1.9)$$

y separando las variables e integrando:

$$t = \int \frac{dr}{\sqrt{\frac{2}{m}[E - U(r)] - \frac{M^2}{m^2r^2}}} + cte. \quad (1.10)$$

Nos da la distancia  $r$  de la partícula al centro como una función implícita del tiempo.

De (6)

$$d\phi = Mdt/mr^2$$

y sustituimos  $dt$  en (9) e integramos:

$$\phi = \int \frac{Mdr/r^2}{\sqrt{2m[E - U(r)] - M^2/r^2}} + cte \quad (1.11)$$

Las fórmulas (10) y (11) dan la solución general al problema propuesto. La expresión (8) indica que la parte radial del movimiento puede considerarse como un movimiento lineal en un campo cuya "energía potencial efectiva" es:

$$U_{ef} = U(r) + M^2/2mr^2 \quad (1.12)$$

$M^2/2mr^2$  es la *energía centrífuga*. Los valores de  $r$  determinan los límites de la región de movimiento con respecto a la distancia al centro.

$$U(r) + M^2/2mr^2 = E \quad (1.13)$$

Cuando se satisface la ecuación;  $\dot{r}$  (velocidad radial) se anula  $\dot{r} = 0$ , pero no  $\dot{\phi}$  (velocidad angular)

Durante el tiempo que  $r$  tarda en variar de  $r_{max}$  a  $r_{min}$ , y otra vez de  $r_{min}$  a  $r_{max}$ , el vector de posición gira un ángulo  $\Delta\phi$  que de acuerdo con (11), vale

$$\Delta\phi = 2 \int_{r_{min}}^{r_{max}} \frac{Mdr/r^2}{\sqrt{2m[E - U(r)] - M^2/r^2}} \quad (1.14)$$

Cuando la forma un  $U(r)$ , la trayectoria es arbitraria ( $\Delta\phi$  no es una fracción racional de  $2\pi$ ); esto nos dice que el movimiento finito de la partícula no necesariamente es cerrada.

## 2 Orbitas de Kepler

Considerando un campo de atracción, la energía potencial efectiva será

$$U = -\frac{\alpha}{r} + \frac{M^2}{2mr^2} \quad (2.1)$$

para  $r = M^2/\alpha m$  (pasa por un mínimo),

$$U_{ef,min} = -\frac{m\alpha^2}{2M^2} \quad (2.2)$$

Sustituyendo en 11 e integrando

$$\phi = \cos^{-1} \frac{(M/r) - (m\alpha/M)}{\sqrt{(2mE + \frac{m^2\alpha^2}{M^2})}} + cte. \quad (2.3)$$

Haciendo un cambio de variable  $p = M^2/m\alpha$ ,  $e = \sqrt{1 + (2EM^2/m\alpha^2)}$  se puede escribir la ecuación de la trayectoria de la forma

$$\frac{p}{r} = 1 + e \cos \phi \quad (2.4)$$

Ecuación de una sección conica con origen de coordenadas en uno de sus focos; ( $\phi = 0$ ), perihelio de la órbita.

Despejando  $r$  y reemplazando en (1.14), efectuando la integración, entonces:

$$\phi = \cos^{-1}(-1) \rightarrow \Delta\phi = 2\pi$$

Si  $E \leq 0$ ,  $e \leq 1$ , es decir que la órbita es una elipse y el movimiento es finito. Donde los semiejes mayor y menor son:

$$a = p/(1 - e^2) = \alpha/2|E|, \quad b = p/\sqrt{1 - e^2} = M/\sqrt{2m|E|} \quad (2.5)$$

Considerando el menor valor posible de la energía ( $e = 0$ ), entonces el eje mayor de la partícula solo depende de la energía de la partícula y no del momento su momento angular, las distancias máxima y mínima al centro del campo (foco de la elipse)

$$r_{min} = p/(1 + e) = a(1 - e), \quad r_{max} = p/(1 - e) = a(1 + e) \quad (2.6)$$

El periodo de revolución  $T$  se determina usando el teorema de conservación (7), integrando con respecto al tiempo de  $0$  a  $T$

$$2mf = TM$$

para una elipse  $f = \pi ab$ , con ayuda de (18)

$$\begin{aligned} T &= 2\pi a^{3/2} \sqrt{m/\alpha} \\ &= \pi \alpha \sqrt{m/2|E|^3} \end{aligned} \quad (2.7)$$

El periodo depende solamente de la energía de la partícula.

### 3 Ecuaciones de Euler-Lagrange

Lagrangiana del sistema y la integral (2.1) "la acción".

$$S = \int_{t_1}^{t_2} L(q, \dot{q}, t) dt \quad (3.1)$$

solo depende de  $q$  y  $\dot{q}$  ya que el estado mecánico esta completamente definido por sus coordenadas y sus velocidades.

Sea precisamente  $q = q(\alpha)$  la función para el cual  $S$  es un mínimo. Esto significa que  $S$  crece cuando se sustituye por una función pequeña (variación).

$$q(\alpha) + \delta q(\alpha) \quad (3.2)$$

Puesto que para todo el intervalo todas las funciones deben tomar los mismos valores, se tiene:

$$\delta q(\alpha_1) = \delta q(\alpha_2) = 0 \quad (3.3)$$

Lo que varia S cuando se reemplaza  $q$  por  $q + \delta q$  está dado por:

$$\int_{t_1}^{t_2} L(q + \delta q, \dot{q} + \delta \dot{q}, t) dt - \int_{t_1}^{t_2} L(q, \dot{q}, t) dt$$

La condición necesaria de mínimo de S es que el conjunto de estos términos se anule, se le llama primera variación de la integral, entonces:

$$\delta S = \delta \int_{t_1}^{t_2} L(q, \dot{q}, t) dt = 0 \quad (3.4)$$

$$\frac{\partial L}{\partial \alpha} = \frac{dq}{\partial q} \left( \frac{\partial L}{\partial \alpha} \right) + \frac{d\dot{q}}{\partial \alpha} \left( \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right) + \frac{dt}{\partial \alpha} \left( \frac{\partial L}{\partial t} \right)$$

El tiempo (t) no depende de  $\alpha$  y  $d\dot{q}$  nos incomoda, entonces

$$\frac{d}{dt} \left( \frac{dq}{d\alpha} \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right) = \frac{d\dot{q}}{d\alpha} \left( \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right) + \frac{\partial \dot{L}}{\partial \dot{q}} \left( \frac{dq}{d\alpha} \right)$$

$$\frac{d}{dt} \left( \frac{dq}{d\alpha} \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right) - \frac{\partial \dot{L}}{\partial \dot{q}} \left( \frac{dq}{d\alpha} \right) = \frac{d\dot{q}}{d\alpha} \left( \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right)$$

$$\int_{t_1}^{t_2} \frac{\partial L}{\partial \alpha} dt = \int_{t_1}^{t_2} \left( \frac{dq}{\partial q} \left( \frac{\partial L}{\partial \alpha} \right) + \frac{d}{dt} \left( \frac{dq}{d\alpha} \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right) - \frac{\partial \dot{L}}{\partial \dot{q}} \left( \frac{dq}{d\alpha} \right) \right) dt$$

$$\int_{t_1}^{t_2} \frac{\partial L}{\partial \alpha} dt = \int_{t_1}^{t_2} \left( \frac{dq}{\partial q} \left( \frac{\partial L}{\partial \alpha} \right) - \frac{\partial \dot{L}}{\partial \dot{q}} \left( \frac{dq}{d\alpha} \right) \right) dt + \int_{t_1}^{t_2} \frac{d}{dt} \left( \frac{dq}{d\alpha} \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right) dt$$

$$\int_{t_1}^{t_2} \left( \frac{dq}{d\alpha} \left( \frac{\partial L}{\partial q} - \frac{\partial \dot{L}}{\partial \dot{q}} \right) \right) dt = 0$$

En virtud de (3.3), el primer término desaparece; queda una integral que debe anularse para cualquier  $\delta q$ . Esto es posible si el integrando es idénticamente nulo, y consecuentemente

$$\frac{d}{dt} \left( \frac{\partial L}{\partial \dot{q}} \right) - \frac{\partial L}{\partial q} = 0$$

Esto se puede generalizar para "n" grados de libertad

$$\frac{d}{dt} \left( \frac{\partial L}{\partial \dot{q}_i} \right) - \frac{\partial L}{\partial q_i} = 0 \quad (3.5)$$

#### 4 Corrección de la Relatividad General

$$\Delta \phi = 2\pi + \delta \phi \quad (4.1)$$

$$\delta \phi = \frac{6\pi K m'}{c^2 a (1 - e^2)} \quad (4.2)$$

## 5 Corrección a la teoría de Newton

Representamos la ecuación (1. 14) considerando de la forma

$$\Delta\phi = -2\frac{\partial}{\partial M} \int_{r_{min}}^{r_{max}} \sqrt{2m(E-U) - M^2/r^2} dr$$

$$\Delta\phi = -2\frac{\partial}{\partial M} \int_{r_{min}}^{r_{max}} \sqrt{2m \left( E + \frac{\alpha}{r} - \frac{M^2}{r^2 2m} \right)}^{1/2}$$

$$\Delta\phi = -2\frac{\partial}{\partial M} \int_{r_{min}}^{r_{max}} \sqrt{2m} \sqrt{E + \frac{\alpha}{r} - \frac{M^2}{2mr^2}} \left( 1 - \frac{\delta U}{\sqrt{E + \frac{\alpha}{r} - \frac{M^2}{2mr^2}}} \right)^{1/2}$$

$$\Delta\phi = -2\sqrt{2m} \frac{\partial}{\partial M} \int_{r_{min}}^{r_{max}} \left( E + \frac{\alpha}{r} - \frac{M^2}{2mr^2} \right)^{1/2} dr + \sqrt{2m} \frac{\partial}{\partial M} \int_{r_{min}}^{r_{max}} \frac{\delta U}{\sqrt{E + \frac{\alpha}{r} - \frac{M^2}{2mr^2}}} dr$$

el primer término nos da  $2\pi$  y el segundo término lo representamos de la forma

$$\delta\phi \approx \frac{\sigma}{\partial M} \left( \frac{2m}{M} \right) \int_0^\pi r^2 \delta U d\phi$$

Landau propone 2 correcciones,

a)  $\delta U = \beta/r^2$

$$\delta\phi \approx \frac{\partial}{\partial M} \int_0^\pi \frac{2m\beta}{M} d\phi$$

$$\delta\phi \approx -\frac{2m\beta\pi}{M^2} \approx -2\pi\beta/\alpha P$$

b)  $r^2 \delta U = \lambda/r$

$$\delta\phi \approx \frac{\partial}{\partial M} \int_0^\pi \frac{2m\lambda/r}{M} d\phi$$

$$\delta\phi \approx -\frac{6\pi\alpha\lambda m^2}{M^4} \approx -6\pi\lambda/\alpha p^2$$