

# eleltron2

February 6, 2024

```
[1]: import math
a = 40708 # (km)
e = 0.8320
i = 61.00 # (degre)
rayon_terrestre = 6378 # (km)
mu = 398600 #constante de gravitation reduite GM (km^3/s^2)
w = 270
alpha = 360 / 86164
L_omega = 120
```

## 0.1 FONCTION NÉCESSAIRES

```
[2]: def calculate_time(v, periapsis=False):
    term1 = -math.sqrt(a**3 / mu) if periapsis else math.sqrt(a**3 / mu)
    term2 = math.asin(math.sqrt(1 - e**2) * math.sin(math.radians(v)) / (1 + e *
    ↪ math.cos(math.radians(v))))
    term3 = e * math.sqrt(1 - e**2) * math.sin(math.radians(v)) / (1 + e * math.
    ↪ cos(math.radians(v)))

    v_rad = math.radians(v)

    if -v_c <= v_rad <= v_c:
        t_p = term1 * (term2 - term3)

    elif v_c < v_rad < 2*math.pi - v_c:
        t_p = term1 * (math.pi - term2 - term3)

    elif v_rad > 2*math.pi - v_c:
        t_p = term1 * (2*math.pi + term2 - term3)

    elif -2*math.pi + v_c < v_rad < -v_c:
        t_p = term1 * (-math.pi - term2 - term3)

    elif v_rad < -2*math.pi + v_c:
        t_p = term1 * (-2*math.pi + term2 - term3)

    return t_p
```

```

def calculate_la(v):
    v_rad = math.radians(v)
    w_rad = math.radians(w)
    i_rad = math.radians(i)

    la = math.degrees(math.asin(math.sin(w_rad + v_rad) * math.sin(i_rad)))
    return la

def calculate_L0(la, i, w, v):
    la_rad = math.radians(la)
    i_rad = math.radians(i)
    w_rad = math.radians(w)
    v_rad = math.radians(v)

    tan_value = math.tan(la_rad) / math.tan(i_rad)

    if -1 <= tan_value <= 1:
        L0 = math.degrees(math.asin(tan_value))
    else:
        if tan_value > 1:
            tan_value = 1
        elif tan_value < -1:
            tan_value = -1

        L0 = math.degrees(math.asin(tan_value))

    if -w_rad - math.radians(90) <= v_rad <= -w_rad + math.radians(90):
        pass
    elif -w_rad - math.radians(450) <= v_rad <= -w_rad - math.radians(270):
        L0 = -360 + L0
    elif -w_rad - math.radians(270) <= v_rad <= -w_rad - math.radians(90):
        L0 = -180 - L0
    elif -w_rad + math.radians(90) <= v_rad <= -w_rad + math.radians(270):
        L0 = 180 - L0
    elif -w_rad + math.radians(270) <= v_rad <= -w_rad + math.radians(450):
        L0 = 360 + L0
    elif -w_rad + math.radians(450) <= v_rad <= -w_rad + math.radians(630):
        L0 = 540 - L0
    else:
        L0 = None

    return L0

```

## 0.2 Question 1

Apoapsis and periapsis altitudes,  $z_A$  and  $z_P$

$$r_A = a(1 + e)$$

$$r_P = a(1 - e)$$

```
[3]: r_A = a*(1+e) #74577.056 km
      r_P = a*(1-e) #6838.940
```

Radius,  $r_A$  et  $r_P$

$$z_A = r_A - R_{\text{terre}}$$

$$z_P = r_P - R_{\text{terre}}$$

```
[4]: z_A = r_A - rayon_terrestre #68199.05 km
      z_P = r_P - rayon_terrestre #460.94 km
```

Orbital period  $T$  in seconds, and in *sexagesimal form (hours-min-sec)*

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{a^3}{\mu}}$$

```
[5]: T = 2*math.pi*(a**3/mu)**0.5 #81739.29 sec
      T_sexagesimal = T/3600 #22 hours
```

Mean motion in rad/s and in rd/day

$$\omega_{\text{mean}} = \frac{T}{2\pi}$$

```
[6]: mean_motion = T/(2*math.pi) #13009.21 rad/s
```

Velocities at apoapsis and periapsis,  $V_A$  and  $V_P$

Nous avons,

$$r_A V_A = r_P V_P$$

et

$$W = \frac{V^2}{2} - \frac{\mu}{r} = -\frac{\mu}{2a}$$

$$\equiv \frac{V_P^2}{2} - \frac{\mu}{r_P} = -\frac{\mu}{2a}$$

$$\equiv \frac{V_P^2}{2} = \frac{\mu}{r_P} - \frac{\mu}{2a}$$

$$\equiv V_P = \sqrt{\frac{2\mu}{r_P} - \frac{\mu}{a}}$$

et

$$V_A = \frac{r_P V_P}{r_A}$$

```
[7]: V_P = (((2*mu)/r_P) - (mu/a))**0.5 #10.33 km/s
      V_A = (r_P*V_P)/r_A #0.95

      print("Vitesse au periapsis:", round(V_P,2), "km/s")
      print("Vitesse à l'apoapsis:", round(V_A,2), "km/s")
```

Vitesse au periapsis: 10.33 km/s

Vitesse à l'apoapsis: 0.95 km/s

Velocity Ratio

$$\frac{V_P}{V_A}$$

**Ratio de vitesse égal à 1 :** Lorsque le ratio de vitesse entre l'apoapsis et le periapsis est égal à 1, les vitesses à ces points sont identiques. Cela se produit dans le cas d'une orbite circulaire où l'apoapsis et le periapsis coïncident, donc la vitesse reste constante sur l'ensemble de l'orbite.

**Ratio de vitesse supérieur à 1 :** Si le ratio est supérieur à 1, cela signifie que la vitesse à l'apoapsis est plus grande que la vitesse au periapsis. Dans les orbites elliptiques, l'objet spatial se déplace plus rapidement à l'apoapsis, le point le plus éloigné de l'objet central (comme la Terre), et plus lentement au periapsis, le point le plus proche.

**Ratio de vitesse inférieur à 1 :** Si le ratio est inférieur à 1, cela indique que la vitesse au periapsis est plus grande que la vitesse à l'apoapsis. Dans ce cas, l'objet spatial se déplace plus rapidement au periapsis et plus lentement à l'apoapsis.

```
[8]: ratio = V_P/V_A #10.90 > 1
```

### 0.3 Question 2

You will determine the ground track plot of this orbit. Coordinates of ascending node are following: Latitude 0° by definition obviously and Longitude 120° East-positive

```
[9]: w = 270
```

**Etape 1 : Determine the critical true anomaly**

$$v_c = \cos^{-1}(-e)$$

```
[10]: v_c = math.acos(-e) #2.55 RAD !!!!!
```

**Etape 2 :**

CAR NOUS AVONS  $i = 61^\circ < 90^\circ$  :

$$-v_c \leq v \leq v_c$$

ratoation par  $\pi-$  :

$$v_c \leq v \leq 2\pi - v_c$$

ratoation par  $2\pi+$  :

$$2\pi - v_c \leq v \leq 2\pi + v_c$$

ratoation par  $3\pi-$  :

$$2\pi + v_c \leq v \leq 4\pi - v_c$$

ratoation par  $-2\pi+$  :

$$-2\pi - v_c \leq v \leq -2\pi + v_c$$

ratoation par  $-\pi-$  :

$$-2\pi + v_c \leq v \leq -v_c$$

$$v = -\omega = -270^\circ = -\frac{3}{2}\pi$$

SI  $i > 90^\circ$  :  $-\pi- \Rightarrow -2\pi+ \Rightarrow -3\pi- \Rightarrow 3\pi- \Rightarrow 2\pi+ \Rightarrow \pi-$

```
[11]: v = -1.5*math.pi
```

**Etape 3 : Calcul de  $t_p$**

$v < -2\pi + v_c$  donc faut ajouter  $-2\pi+$  dans l'equation de  $t$ - $t_p$

$$t_p = -\sqrt{\frac{a^3}{\mu}} \left[ -2\pi + \sin^{-1}\left(\frac{\sqrt{1-e^2}\sin(v)}{1+e\cos(v)}\right) - e \frac{\sqrt{1-e^2}\sin(v)}{1+e\cos(v)} \right]$$

```
[12]: tp = calculate_time(v=-w,periapsis=True)
tp
```

```
[12]: 80093.3668829082
```

```
[13]: t_p = -math.sqrt(a**3 / mu) * (-2*math.pi + math.asin(math.sqrt(1 - e**2) *
    ↪ math.sin(v) / (1 + e * math.cos(v))) - e * math.sqrt(1 - e**2) * math.sin(v)
    ↪ / (1 + e * math.cos(v)))
print("Temps periapsis =>", t_p)
```

Temps periapsis => 80093.3668829082

```
[14]: v_angles = [ i for i in (range(-210,210,30))]
```

```
[15]: t = []

for j in v_angles:
    t.append( round(calculate_time(v=j) + tp,2) )

La = []

for index, v in enumerate(v_angles):
    result_la = calculate_la(v)
    La.append(round(result_la,2))

L0 = [ ]

for index , v in enumerate ( v_angles ) :
    result_la = calculate_la ( v )
    result_L0 = calculate_L0 ( result_la , i , w , v )
    L0.append ( round(result_L0,2) )

Ls = []

for index,l in enumerate(L0) :
    ls = L_omega + l - alpha * t[index]
    Ls.append(round(ls,2))
```

```
[16]: import pandas as pd

data = {
    'v_angles': v_angles,
    'times_at_periapsis': t,
    'la_angles': La,
    'l0_angles': L0,
    'Ls' : Ls,
}

# Create a DataFrame
df = pd.DataFrame(data)

# Transpose the DataFrame
df = df.T
```

```
# Set the first row as the column headers
df.columns = df.iloc[0]
df = df[1:]

df
```

```
[16]: v_angles      -210.0   -180.0   -150.0   -120.0   -90.0   -60.0   \
times_at_periapsis  9633.58  39223.72  68813.86  76429.36  78447.44  79262.40
la_angles          49.24   61.00   49.24   25.93    0.00   -25.93
l0_angles          40.02   90.00  139.98  164.36  180.00  195.64
Ls                 119.77   46.12  -27.53  -34.97  -27.76  -15.52

v_angles      -30.0    0.0    30.0    60.0    90.0   \
times_at_periapsis  79731.81  80093.37  80454.92  80924.33  81739.29
la_angles        -49.24  -61.00  -49.24  -25.93   -0.00
l0_angles        220.02  270.00  319.98  344.36  360.00
Ls                6.89   55.36  103.83  126.25  138.49

v_angles      120.0   150.0   180.0
times_at_periapsis  83757.37  91372.87  120963.01
la_angles         25.93   49.24   61.00
l0_angles        375.64  400.02  450.00
Ls               145.70  138.26   64.61
```