

**64-я научная конференция МФТИ**  
3 декабря 2021 года, Москва



# **Методы проектирования квазиспутниковых орбит**

М.Г. Широбоков<sup>1</sup>, Н .Э. Адыгезалов<sup>2</sup>

<sup>1</sup>Институт прикладной математики им. М.В. Келдыша РАН

<sup>2</sup>Московский физико-технический институт

# Содержание

- Введение и цель работы
- Применение методов проектирования к задаче Хилла
- Заключение

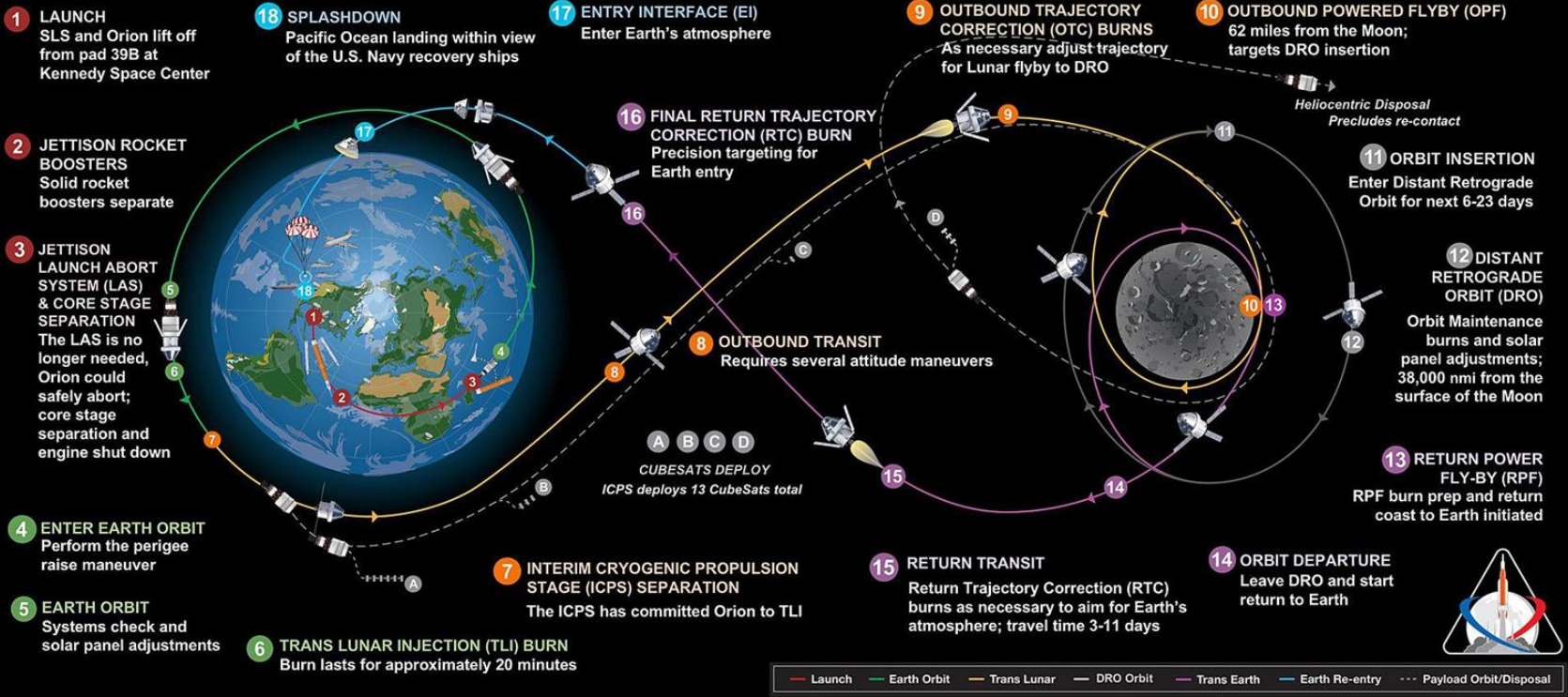
# Введение

- *Квазиспутниковыми* орбитами называют орбиты в рамках ограниченной задачи трех тел с ретроградным движением вокруг тела меньшей массы
- Эти орбиты расположены вне сферы Хилла тела меньшей массы – области, внутри которой возможно обычное спутниковое движение
- Квазипериодические траектории не имеют простых методов проектирования и компактных аналитических выражений, что делает сложным решение оптимизационных задач с их участием

# Введение

## Artemis 1

The first uncrewed, integrated flight test of NASA's Orion spacecraft and Space Launch System rocket, launching from a modernized Kennedy spaceport



Total distance traveled: 1.3 million miles – Mission duration: 26-42 days – Re-entry speed: 24,500 mph (Mach 32) – 13 CubeSats deployed

# Введение

- *М.Л. Лидов* и *М.А.Вашковьяк* рассматривали построение квазиспутниковых орбит в о ЭОЗТТ, применяя метод теории возмущений основанный на преобразованиях Ли ( далее метод Хори–Депри )
- *Martín Lara* также использовал этот метод, а также метод Линдштедта–Пуанкаре в задаче Хилла и построил возмущенное решение до высоких порядков

# Метод Линдштедта–Пуанкаре

- 1) Замена независимой переменной

$$\tau = \omega t$$

# Метод Хори–Депри

$$W \equiv W(\epsilon; \mathbf{q}, Q)$$

$$W = \sum_{n \geq 0} \frac{\epsilon^n}{n!} W_{n+1}(\mathbf{q}, Q)$$

$$\frac{dq_k}{d\epsilon} = \frac{\partial W}{\partial Q_k}, \quad \frac{dQ_k}{d\epsilon} = -\frac{\partial W}{\partial q_k}, \quad k = 1, 2, \dots, l,$$

$$\mathbf{q}(\mathbf{p}, P, 0) = \mathbf{p}, \quad Q(\mathbf{p}, P, 0) = P$$

$$\varphi : (\mathbf{p}, P, \epsilon) \rightarrow (\mathbf{q}, Q)$$

$$\mathbf{q} = \mathbf{q}(\mathbf{p}, P, \epsilon), \quad Q = Q(\mathbf{p}, P, \epsilon)$$

# Метод Хори–Депри

$$F \equiv F(\epsilon, \mathbf{q}, \mathbf{Q})$$

$$G = \varphi F \equiv F(\mathbf{q}(\mathbf{p}, \mathbf{P}, \epsilon), \mathbf{Q}(\mathbf{p}, \mathbf{P}, \epsilon), \epsilon)$$

$$\frac{dG}{d\epsilon} = \frac{\partial F}{\partial \epsilon} + \sum_{k=1}^l \frac{\partial F}{\partial q_k} \frac{\partial q_k}{\partial \epsilon} + \frac{\partial F}{\partial Q_k} \frac{\partial Q_k}{\partial \epsilon} = \frac{\partial F}{\partial \epsilon} + \{F; W\}$$

$$\frac{dG}{d\epsilon} = \sum_{n \geq 0} \frac{\epsilon^n}{n!} F_{n,1} \quad F_{n,q+1} = F_{n+1,q} + \sum_{m=0}^n C_n^m \{F_{n-m,q}; W_{m+1}\} (*)$$

Рекурсия  
Депри

$$\mathbf{q} = \sum_{n \geq 0} \frac{\epsilon^n}{n!} \mathbf{q}_{0,n}(\mathbf{p}, \mathbf{P}) \quad \mathbf{Q} = \sum_{n \geq 0} \frac{\epsilon^n}{n!} \mathbf{Q}_{0,n}(\mathbf{p}, \mathbf{P})$$

Прямое  
преобразование  
Ли



# Метод Хори–Депри

$$H = H_0 + D = \sum_{m \geq 0} \frac{\epsilon^m}{m!} H_{m,0}(\mathbf{q}, \mathbf{Q})$$

$$T : (\mathbf{q}, \mathbf{Q}) \rightarrow (\mathbf{p}, \mathbf{P}, \epsilon)$$

$$T : H = H(\mathbf{q}(\mathbf{p}, \mathbf{P}, \epsilon), \mathbf{Q}(\mathbf{p}, \mathbf{P}, \epsilon), \epsilon) \equiv \sum_{m \geq 0} \frac{\epsilon^m}{m!} H_{0,m}(\mathbf{q}, \mathbf{Q})$$

$$n = q = 0 \text{ из } (*) \rightarrow H_{0,1} = \{H_{0,0}; W_1\} + H_{1,0} \iff \{W_1; H_{0,0}\} = \tilde{H}_{0,1} - H_{0,1}$$

$$\tilde{H}_{0,1} = H_{1,0}$$

# Цель работы

- Цель работы – описать методы Хори–Депри и Линдштедта–Пуанкаре и рассмотреть их применения для построения квазиспутниковых орбит

# Задача Хилла

Гамильтониан в задаче Хилла [1] :

$$H = H_0(x, y, X, Y, \dot{\vartheta}) - \frac{\mu}{r}$$
$$H_0(x, y, X, Y, \dot{\vartheta}) = \frac{1}{2}(X + \dot{\vartheta}y)^2 + \frac{1}{2}(Y - \dot{\vartheta}x)^2 - \frac{3}{2}(\dot{\vartheta}x)^2$$

# Задача Хилла

$$x = a\xi + b\sin\phi$$

$$y = a\eta + a\cos\phi$$

$$X = -2B\eta - B\cos\phi$$

$$Y = -B\xi - B\sin\phi$$

$$a = 2b, \quad b = \left(\frac{2\Phi}{\dot{\vartheta}}\right)^{\frac{1}{2}}, \quad B = \dot{\vartheta}b, \quad \xi \equiv \frac{Q}{2kB}, \quad \eta \equiv \frac{kq}{b}$$

$$H_0 = H_0(-, -, \Phi, Q) \equiv \dot{\vartheta}\Phi - \frac{3}{8}\left(\frac{Q}{k}\right)^2$$

# Задача Хилла

$$H = \dot{\vartheta}\Phi \left( 1 - 3\xi^2 - \frac{\gamma}{\sqrt{\Delta^2 + \xi \sin\phi + 2\eta \cos\phi + \xi^2 + \eta^2}} \right), \quad \gamma = \frac{\mu}{a\dot{\vartheta}\Phi}$$

$$\Delta = \sqrt{1 - \frac{3}{4}\sin^2\phi}$$

Причина возникающих функций от эллиптических интегралов

$$H_{4,0} = 4! \frac{1}{2} B^2 \left( -3\xi^2 - \frac{\gamma}{\Delta} \right) \quad H_{0,4} = \langle \tilde{H}_{0,4} \rangle = -4! B^2 \left( \frac{3}{2} \xi^2 + \gamma \tilde{K} \right)$$

$$H_{0,5} = 0$$

$$W_4 = 4! \Phi \gamma F^*$$

$$W_5 = 5! \Phi \frac{1}{\Delta} \gamma \eta \sin\phi$$