



Государственный научный центр Российской Федерации  
Федеральное автономное учреждение

**ЦЕНТРАЛЬНЫЙ  
АЭРОГИДРОДИНАМИЧЕСКИЙ ИНСТИТУТ  
имени профессора Н.Е.Жуковского  
ФАУ «ЦАГИ»**

Жуковского ул., д. 1, г. Жуковский, Московская область, 140180  
тел.: +7 495 556-4303, факс: +7 495 777-6332, www.tsagi.ru  
ОГРН 1225000018803, ИНН 5040177331, КПП 504001001, ОКПО 50205960

12.09.2023 № 21/15-10-2784

На № \_\_\_\_\_ от \_\_\_\_\_

Уважаемый Александр Владимирович!

Направляю Вам отзыв на автореферат диссертации Аунг Мьо Танта «Проектирование низкоэнергетических перелетов к Луне с использованием точек либрации системы Земля-Луна», представленной на соискание ученой степени кандидата технических наук по специальности 2.5.16 – «Динамика, баллистика, управление движением летательных аппаратов».

Приложение: Отзыв в 2-х экз., на 3 листах каждый.

С уважением,

Ученый секретарь  
диссертационного совета № Д 403.004.01  
при ФАУ «ЦАГИ»  
доктор физико-математических наук

М.А. Брутян

0054773

Исп. О.В. Янова  
Тел. 8(495) 556-31-09, +7 (916) 123-78-80

Отдел документационного  
обеспечения МАИ

11.10.2023

## ОТЗЫВ

на автореферат диссертации Аунг Мьо Танта  
«Проектирование низкоэнергетических перелетов к Луне с использованием  
точек либрации системы Земля-Луна»,  
представленной на соискание ученой степени кандидата технических наук по  
специальности 2.5.16 – «Динамика, баллистика, управление движением  
летательных аппаратов».

Исследование, результаты которого приведены в диссертации Аунг Мьо Танта, посвящено анализу одной из наиболее актуальных задач механики космического полёта – оптимизации траекторий космических аппаратов (КА) в задаче N тел. Несмотря на то, что в настоящее время существует достаточно большое количество исследований на данную тему, эта область науки до сих пор требует пристального внимания. Данное обстоятельство обусловлено тем, что оптимизация траекторий космических аппаратов при перелётах к Луне представляет значительные трудности. Это, прежде всего, связано с тем, что при анализе подобных траекторий приходится учитывать гравитационное влияние не только центрального тела – в данном случае Земли, но и Луны и Солнца. В работе предложена методика, позволяющая в значительной мере избежать трудности определения параметров схемы перелёта, возникающие при анализе низкоэнергетических Лунных траекторий: путем сужения класса рассматриваемых вариантов низкоэнергетических перелётов за счет рассмотрения только тех траекторий, которые проходят в окрестностях точек либрации L1 и L2 системы Земля-Луна.

**Актуальность** рассматриваемой работы обусловлена тем, что к настоящему моменту времени в России и остальном мире растёт интерес к Лунным миссиям. Вопрос поиска оптимальных решений с малыми энергетическими затратами в подобных миссиях встаёт особенно остро, поскольку в значительной степени определяет возможности реализации таких проектов в целом.

Судя по автореферату, **научная новизна** диссертационной работы заключается в следующем:

1. Сформирована методическая база для решения задач поиска оптимального управления движением КА при низкоэнергетическом перелете от Земли к Луне через точки либрации L1 и L2 системы Земля-Луна. При этом предлагаемая методика отличается относительной простотой реализации;

Отдел документационного  
обеспечения МАИ

11.10.2023 г.

2. Во введении условий, обеспечивающих близость параметров оскулирующих геоцентрических орбит точки либрации и космического аппарата в момент прохождения космическим аппаратом окрестности точки либрации;
3. В оптимизации характеристик промежуточной околоземной орбиты;
4. В использовании положения восходящего узла лунной орбиты по отношению к плоскости земного экватора при нахождении начального приближения оптимизируемой траектории.
5. В формировании методики обхода (избегания) областей локальных экстремумов в процессе поиска решения путем прямого перебора даты старта и радиуса апогея промежуточной орбиты.
6. В использовании промежуточного импульса скорости как методического приема, обеспечивающего большую эффективность разработанного метода.

Стоит отметить и **практическую значимость** настоящей диссертации. В работе представлен большой объём численных результатов, полученных при решении задач перелета от Земли к Луне. Также необходимо отметить, что использование низкоэнергетических траекторий при перелёте позволяет увеличить массу доставляемой на Луну полезной нагрузки.

**Достоверность представленных результатов** подтверждается применением адекватных математических моделей движения, использованием хорошо известных численных методов и соответствием результатам других авторов.

Вместе с тем, судя по автореферату, работа не лишена **недостатков**:

- В работе рассмотрены только низкоэнергетические траектории перелета. Как известно, использование подобных траекторий приводит к заметному увеличению времени перелёта. Таким образом, подобные траектории подходят только для грузовых операций. Вместе с тем сейчас приобретают актуальность пилотируемые полеты к Луне;
- Одной из ключевых особенностей предлагаемой методики является сужение класса рассматриваемых траекторий только к траекториям, проходящим в окрестностях точек либрации L1 и L2 системы Земля-Луна. Подобный подход с одной стороны заметно упрощает расчет, но с другой стороны лишает возможности анализа более широкого класса траекторий.

Указанные замечания не снижают общей научной ценности проведённого автором исследования.

