

滑翔式远程导弹滑翔段弹道研究(PDF)

《宇航学报》[ISSN:1000-1328/CN:11-2053/V] 期数: 2009年06期 页码: 2122-2126 栏目: 飞行器设计与力学 出版日期: 2009-10-28

Title: -

作者: [李邦杰](#) 1; 2 ; [王明海](#) 1
1.陕西西安第二炮兵工程学院603室, 西安 710025; 2.西安航天动力技术研究院, 西安 710025

Author(s): -

关键词: [滑翔弹道](#); [飞行器设计](#); [射程优化](#)

Keywords: -

分类号: V412.4

DOI: 10.3873/j.issn.1000 1328.2009.06.012

摘要: 滑翔式远程导弹的滑翔弹道选择对其航程影响极为显著。论文主要研究滑翔段轨迹特性及最大滑翔航程弹道的参数近似计算方法。提出了最大升阻比条件下的平衡滑翔弹道是航程较优的弹道的观点, 并对这一观点进行了证明; 进而给出了最大升阻比平衡滑翔条件下的主要参数间的解析关系式。仿真计算表明给出的滑翔段参数解析关系式精度较高, 能用于最大航程弹道的参数近似计算。

Abstract: -

参考文献/REFERENCES

-

备注/Memo: 收稿日期: 2008 06 03;
\ 修回日期: 2009 05 08

更新日期/Last Update: 2009-10-21

[导航/NAVIGATE](#)

[本期目录/Table of Contents](#)

[下一篇/Next Article](#)

[上一篇/Previous Article](#)

[工具/TOOLS](#)

[引用本文的文章/References](#)

[下载 PDF/Download PDF\(551KB\)](#)

[立即打印本文/Print Now](#)

[推荐给朋友/Recommend](#)

[统计/STATISTICS](#)

[摘要浏览/Viewed](#) 91

[全文下载/Downloads](#) 88

[评论/Comments](#)