航空动力学报

中国航空学会主办

首页 本刊介绍 编委会

投稿须知

审稿编辑流程

期刊征订

广告征订 English

选择皮肤: 🔲 📕 📄

Hide Expanded Menus

曾鹏, 田辉, 李新田, 蔡国飙. H₂0₂/HTPB固液火箭发动机燃料配方正交优化设计[J]. 航空动力学报, 2013, 28(5):1180~1186

H₂O₂/HTPB固液火箭发动机燃料配方正交优化设计

Orthogonal optimal design of solid fuel formulation for ${\rm H_2O_2/HTPB}$

hybrid rocket motor 投稿时间: 2012-07-20

DOI:

中文关键词: 固液火箭发动机 燃料配方 正交设计 两相流 数值计算

英文关键词:hybrid rocket motor fuel formulation orthogonal design two phase flow numerical simulation

基金项目:

作者

北京航空航天大学 宇航学院, 曾鹏 北京航空航天大学 宇航学院, 北京 100191 田辉 李新田 北京航空航天大学 宇航学院, 北京 100191 北京航空航天大学 宇航学院, 蔡国飙

摘要点击次数: 227

全文下载次数: 332

中文摘要:

采用随机轨道法计算了H₂O₂/HTPB固液火箭发动机的喷管两相流,并采用试验结果验证了数值计算的准确性. 研究了不同凝相质量分数和粒子平均直径对 喷管性能的影响,结果表明:随着凝相质量分数和粒子平均直径的增加,喷管效率逐渐降低.对固体燃料中的A1,Mg, AP和B等组分的质量分数进行了正交试验设 计, 研究分析了不同燃料组分对喷管两相流和发动机性能的影响, 并对固体燃料配方进行了正交优化设计. 结果表明: 凝相组分质量分数随Al, Mg的质量分数增 大而增加, AP和B的质量分数对凝相质量分数影响较小;添加A1, Mg, AP和B等物质对发动机的最佳理论比冲影响不大, 但可以有效提高最佳理论密度比冲;添加A1 和Mg等金属颗粒会增加喷管损失,降低实际比冲和实际密度比冲,添加AP和B对比冲效率影响不大.

英文摘要:

Nozzle two-phase flow in ${\rm H_2O_2/HTPB}$ hybrid rocket motor was numerically simulated by the stochastic trajectory model. Accuracy of the simulation results was verified by comparison with experimental data. A parametric study of different condensed phase mass fractions and particle mean diameters was performed to investigate the influence of condensed phase parameters on nozzle performance, and the results show that the nozzle efficiency decreases with the increasing of condensed phase mass fraction and particle mean diameter. An orthogonal design of fuel formulation was conducted to investigate the effect of different fuel additives(Al, Mg, AP and B) on the motor performance, and an optimal formulation was obtained. The results indicate that the condensed phase mass fraction increases with the increasing of mass fractions of Al and Mg, and is low dependent on the mass fractions of AP and B; the addition of Al, Mg, AP and B has little effect on the maximum specific impulse, and can enhance the maximum density specific impulse effectively. Moreover, the addition of Al and Mg reduces the nozzle efficiency, the actual specific impulse and the actual density specific impulse, while the addition of AP and B has little effect on the nozzle performance.

查看全文 查看/发表评论 下载PDF阅读器

关闭

 情链接: 中国航空学会 北京航空航天大学 El检索 中国知网 中国宇航学会 北京勤云科技 万方

您是第6116836位访问者

Copyright© 2011 航空动力学报 京公网安备110108400106号 技术支持: 北京勤云科技发展有限公司