

[1]韩京霖,王 铮,陈光学.基于Datcom软件的巡航靶弹气动估算[J].弹箭与制导学报,2012,3:174-177.

HAN Jinglin,WANG Zheng,CHEN Guangxue.Aerodynamic Evaluation of Cruise Target Missile Based on Datcom Program[J].,2012,3:174-177.

[点击复制](#)

基于Datcom软件的巡航靶弹气动估算(PDF)

《弹箭与制导学报》[ISSN:1673-9728/CN:61-1234/TJ] 期数: 2012年第3期 页码: 174-177 栏目: 弹道与气动力技术 出版日期: 2012-06-25

Title: Aerodynamic Evaluation of Cruise Target Missile Based on Datcom Program

作者: [韩京霖](#); [王 铮](#); [陈光学](#)
陕西中天火箭技术有限责任公司,西安 710025

Author(s): [HAN Jinglin](#); [WANG Zheng](#); [CHEN Guangxue](#)
Shaanxi Zhongtian Rocket Technology Co.Ltd, Xi'an 710025,China

关键词: [导弹](#); [气动力](#); [工程估算](#)

Keywords: [missile](#); [aerodynamics](#); [engineering estimation](#)

分类号: TJ760.11

DOI: -
文献标识码: A

摘要: Missile Datcom是一种估算导弹气动参数的软件,在初步设计中具有较高的实用价值。针对某巡航靶弹在不同攻角、马赫数下的升、阻力系数及俯仰力矩系数,利用CFD计算结果与Datcom的估算结果进行了比较分析。结果表明,在初步设计阶段中Datcom可提供较高精度的气动力系数,为设计者提供了替代专用程序的设计方法。

Abstract: Missile Datcom, a computer program for predicting missile aerodynamics, is quite practical for missile primary design. CFD technology and Datcom program were applied separately to calculate the values of aerodynamic characteristics such as lift coefficient, drag coefficient and pitching moment coefficient based on the configuration of a cruise target missile. A series of data comparisons show that Datcom can provide a quite precise estimation and a substitute method in primary phase of missile design for designers.

参考文献/REFERENCES

- [1] Blake W B. Missile datcom: user's manual[R]. USAF Research Laboratory, Report AFRL2VA2WP2TR219982 3009, Wright-Patterson AFB,OH, 3009, 1998.
- [2] Blake W B. Missile datcom: 1997 status and future plans, AIAA-1997-2280[R].1997.
- [3] James M Simon,William B Blake.Missile datcom:High angel of attack capabilities,AIAA-1999-4258[R]. 1999.
- [4] William B Blake,Etan D Karni.A cambered body method for missile datcom, AIAA-2005-4971[R].2005.
- [5] Eric J Abney,Melissa A McDanel.High angle of attack aerodynamic predictions using missile datcom,AIAA-2005-5086 [R].2005.
- [6] 陈旭.近程反坦克导弹总体/控制一体化设计[D].西安:中国航天动力技术研究院,2010.
- [7] 纪楚群.导弹空气动力学[M].北京:宇航出版社,1996.

[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\(1243KB\)](#)

[立即打印本文/Print Now](#)

[推荐给朋友/Recommend](#)

[统计/STATISTICS](#)

[摘要浏览/Viewed](#)

[全文下载/Downloads](#) 187

[评论/Comments](#) 50

[RSS](#) [XML](#)

[8] 杨维维,陈小前,李晓斌,等.通用导弹气动力计算软件DATCOM的开发与校验[J].固体火箭技术,2006,29(3):161-164.

备注/Memo: 收稿日期:2011-07-26 作者简介:韩京霖(1984—),女,山东潍坊人,硕士研究生,研究方向:飞行器设计。

更新日期/Last Update: 2012-06-25