

扩展功能

本文信息

► [Supporting info](#)

► [PDF\(507KB\)](#)

► [\[HTML全文\]\(0KB\)](#)

► [参考文献](#)

服务与反馈

► [把本文推荐给朋友](#)

► [加入我的书架](#)

► [加入引用管理器](#)

► [复制索引](#)

► [Email Alert](#)

► [文章反馈](#)

► [浏览反馈信息](#)

相关信息

► [本刊中包含“表面台阶”的相关文章](#)

► [本文作者相关文章](#)

· [唐贵明](#)

表面台阶引起的高超声速湍流边界层分离

唐贵明

中国科学院力学研究所

收稿日期 修回日期 网络版发布日期 接受日期

摘要 介绍了圆柱、方柱和二维台阶前干扰热流分布及油流和液晶热图的实验结果。来流马赫数 $M_\infty = 5 - 9$, 雷诺数 $R_e = (2 - 5) \times 10^7 / m$, 台阶高度与边界层厚度比 $h/\delta = 0.06 - 2.5$. 实验发现干扰压力和热流高峰值出现在台阶前 0.15 倍台阶高度处的再附点附近, 方柱台阶前压力和热流最高峰值不在中心线上, 而在两侧角之内 0.5 倍台阶高度处附近, 结果还表明干扰区几何特征参数, 如分离距离、热流峰值和谷值点位置, 与马赫数、雷诺数和台阶展宽无关, 只随台阶高度线性增加。

关键词 [表面台阶](#) [湍流边界层分离](#) [高超声速流传热](#) [激波边界层干扰](#)

分类号

STEP INDUCED HYPERSONIC TURBULENT BOUNDARY-LAYER SEPARATION

中国科学院力学研究所

Abstract

This report describes detailed heating distribution data and the study of oilflow and liquid crystal thermograph in turbulent separated regions induced by cylindrical, square and two-dimensional steps in an impulse wind tunnel at Mach number range of 5-9, Reynolds number $(2-5) \times 10^7 / m$, Step heights ranged from 0.06-2.5 times boundarylayer thickness. The results indicate that surface pressure and heating peaks occur at thereattachment line which is at a distance of 0.15 times its height ahead of the step, and for...

Key words [surface step](#) [turbulent boundary layer separation](#) [hypersonic heat trasfer](#) [shock-boundary layer interaction](#)

DOI:

通讯作者