



航空学报 » 1988, Vol. 10 » Issue (10) :510-513 DOI:

论文 [最新目录](#) | [下期目录](#) | [过刊浏览](#) | [高级检索](#) [<<](#) [<< 前一篇](#) | [后一篇 >>](#) [>>](#)

复合材料叠层板可靠度的计算方法

羊婷

西北工业大学

COMPUTING METHOD OF RELIABILITY FOR COMPOSITE LAMINATE

Yang Ling

Northwestern Polytechnical University

摘要

参考文献

相关文章

Download: [PDF \(264KB\)](#) [HTML OKB](#) Export: [BibTeX](#) or [EndNote \(RIS\)](#) [Supporting Info](#)

摘要 1.叠层板可靠度分析方法 对一般材料结构系统,美国Frcd Moses提出增量载荷法来枚举、确认结构系统的主要破坏模式和求得相应的系统强度。飞机复合材料结构叠层板常用 0° 、 90° 、 $+45^\circ$ 和 -45° 4种定向层组构成,是各向异性、

关键词:

Abstract: According to that the composite laminate is an isotropic, brittle laminated construntion, the author of this paper presents a full quantity loading method for computing the reliability of composite liminatcs. An example is given for explaining the application of this method. For a certain balanced, symmtrical laminate load has been computed, Some useful conclusions concerning the reliability design for composite laminates can be drawn.

Keywords:

Received 1987-06-05;

引用本文:

羊婷. 复合材料叠层板可靠度的计算方法[J]. 航空学报, 1988, 10(10): 510-513.

Yang Ling. COMPUTING METHOD OF RELIABILITY FOR COMPOSITE LAMINATE[J]. Acta Aeronautica et Astronautica Sinica, 1988, 10(10): 510-513.

Service

- ▶ [把本文推荐给朋友](#)
- ▶ [加入我的书架](#)
- ▶ [加入引用管理器](#)
- ▶ [Email Alert](#)
- ▶ [RSS](#)

[作者相关文章](#)