王文利12 瞿伟廉1 皮永林3

(1. 武汉理工大学道路桥梁与结构工程湖北省重点实验室,湖北武汉 430070,2 湖北工业大学,湖北武汉 430068 3. 科技大学,澳大利亚悉尼)

摘要:提出对评定桅杆结构拉耳节点焊缝处的裂纹萌生累积疲劳损伤程度的方法。在建立桅杆结构拉耳节点风致 应力场的多尺度分析方法的基础上,考虑拉耳节点的焊接残余应力,用基于临界面法的应变疲劳分析方法进行在 焊接残余应力和纤绳外荷载双重作用下的累积疲劳损伤量的计算,然后依据 M ason-coffin公式及 M iner疲劳累积损 伤准则估算桅杆结构纤绳连接拉耳各不同风向不同平均风速作用下的多轴疲劳累积损伤,由总损伤计算出裂纹萌 生寿命。

关键词: 桅杆结构拉耳; 焊接残余应力; 裂纹萌生; 疲劳寿命 中图分类号: TU347 文献标识码: A 文章编号: 1000-131X(2010)增-0022-06

A ssessment of wind-induced fatigue crack initiation life at guyed mast earplate joints considering welding residual stresses

Wang $Wenli^{1,2}$ Qu $Weilian^1$ P i Yong lin^3

 (1. HubeiKey Laboratory of Roadway Bridge and Structure Engineering.
Wuhan University of Technology, Wuhan 430070, China, 2. HubeiUniversity of Industry, Wuhan 430068, China, 3. University of Technology, Sydney, Australia)

Abstract A new method for assessing the degree of the cumulative fatigue crack initiation damage of the welds of earplate joints of a guyed mast which connect the mast with the cable, is proposed Based on the multi-scale wind-induced stress analysis of the earplate joint, and considering the welding residual stresses at the earplate joints, the critical plane approach is used for the calculation of the cumulative strain fatigue damage due to combined actions of the welding residual stresses and wind load. The multi-axis fatigue accumulative damages of the welds of earplate joints in different wind orientations and at different wind average velocities are then evaluated on basis of M ason-coffin formula and M iner fatigue accumulative damage nule. The crack germination life is also calculated from the total damage **Keywords** guyed mast earplate joint, welding residual stress; crack initiation, fatigue life assessment **E-mail** unique_ww@ 126 com

引 言

桅杆结构是一种广泛应用于通讯工程的高耸结构。由于它具有高和柔的特点,因此对风荷载的作用 比较敏感,历史上曾多次发生桅杆结构风致倒塌破坏 的案例。而在这些事故中,主桅杆与纤绳联结的拉耳

收稿日期: 2010-09-21 ◎ 1994-2012 China Academic Journal Electronic Publishi

节点发生疲劳破坏是主要原因之一。因此,研究桅杆 结构拉耳节点的风致裂纹萌生累积疲劳寿命的评定 方法是十分有意义的。

对于桅杆结构,国内外的研究主要集中在结构的 风致响应^[1-5]上。对于桅杆结构拉耳节点的风致疲劳 分析虽也有少量的研究,如同济大学的徐志宏应用断 裂力学的概念建立了拉耳节点焊缝位置裂纹扩展的 计算方法^[6],但是,一方面,他的研究对象是拉耳焊缝 位置裂纹扩展的计算方法,且由于拉耳节点焊缝的疲 劳破坏是先发生裂纹萌生,再出现裂纹扩展,而裂纹 扩展的时间要比裂纹萌生短的多,因此建立拉耳节点

基金项目: 国家自然科学基金 (50830203,50678142)

作者简介: 王文利,博士研究生

焊缝位置裂纹萌生累积疲劳寿命的评定方法对于桅 杆结构拉耳节点的抗风设计是至关重要的;另一方 面,由于土木工程结构焊接构件的焊接残余应力很难 完全消除,因此在进行拉耳节点焊缝位置裂纹萌生累 积疲劳寿命的评定时,考虑焊接残余应力的影响也是 十分必要的。尽管国内外对于焊接残余应力的数值 模拟已有一套较为系统的方法^[7-16],但是如何在考虑 焊接残余应力影响的基础上来进行焊缝裂纹萌生累 积疲劳寿命的评定还是一个新的课题。

本文在建立了桅杆结构拉耳节点风致应力场的 多重尺度分析方法的基础上,将拉耳节点焊缝的焊接 残余应力场作为初始应力场,并在此基础上迭加上拉 耳节点焊缝处的风致应力。由于一般情况下,此时的 焊缝位置部分进入了弹塑性范围,因此它的裂纹萌生 将属于应变疲劳的范畴。据此,我们建立了拉耳节点 焊缝裂纹萌生累积疲劳寿命评定的损伤临界面法。 并通过一个工程实例,完成风力作用下桅杆结构拉耳 节点焊缝裂纹萌生累积疲劳寿命评定的全过程。

1 桅杆结构的非线性动力计算

11 概况

选取图 1所示的 152m 高的桅杆结构为计算结 构^[10],处于 B 类地貌风场中,纤绳初应力为 $\sigma_0 = 250$ N /mm²。



图 1 某 152m 无线电桅杆 Fig 1 Calculation diagram of the guyed mast

12 桅杆结构的动力计算模型

用 ANSYS有限元程序建立桅杆结构的有限元模型。由于纤绳具有强非线性,因此根据纤绳的受力特点,按每根纤绳在预张力下的悬链线,对结构上下层 纤绳分别用 30和 20个 Link10单元来连接,主桅杆结 构则用空间梁单元来连接。整个模型共 517个节点, 1086个梁单元,150个杆单元。图 2所示为部分桅杆 结构非线性有限元模型。



图 2 部分桅杆结构非线性有限元模型

Fig. 2 Part of them ast structure finite elementmodel 1.3 风的特性

1.3.1 风荷载的基本特性

风作用通常包括两个部分: 稳定风 (平均风)和脉 动风, 作用于结构上任一点 (x, y, z) 的风速 v(x, y, z)为平均风速 v(z) 和脉动风速 $v_i(x, y, z)$ 之和:

 $v(x, y, z, t) = v(z) + v_f(x, y, z, t)$ (1)

平均风是在给定时间间隔内风力大小及方向不 随时间而改变的量,在结构分析时常作为随机变量加 以处理,平均风速与测量的高度有关;而脉动风则具 有明显的随机性,一般随位置和时间而随机变化。

1.3.2 风速、风向分布

在实际情况中,大风出现的频率相对较小,而微 风出现的频率则大得多,因而桅杆发生微风风激振动 的频率也就很高,所以在分析结构风振疲劳寿命时需 要考虑各种风速出现的频率;另外风速分布是空间 的,风的作用来自任意方向,且每个方向上风的强度 与出现频率有所不同,因此还需考虑风作用的方向。

严格来说,应该通过风的方向和强度的联合概率 密度函数来定义风作用,但到目前为止尚缺乏这方面 的统计资料。现阶段的一般做法是采用边缘概率密 度来描述风的作用,如表 1所示为某地区 20年内各方 向不同平均风速的出现概率。

14 基于 FFT 改进谐波叠加法的脉动风速模拟

Davenport谱由于形式简单、代表性较强等特点而 受到广泛应用。根据已知功率谱密度,模拟平稳高斯 随机过程的方法主要有谐波叠加法、线性滤波器法 等。谐波叠加法在模拟多维随机过程时计算工作量 大,在谐波叠加法基础上引入 FFT(快速傅里叶变换) 改进模拟算法,能大幅提高运算效率,近年来得到广 泛应用。于是,本文以 Davenport阵风谱为依据,应用 基于 FFT改进的谐波叠加法模拟了沿结构高度的 15 条风荷载样本,每条持续时间为 600% 由风模拟程序 得到风速时程曲线后,可以将其转化为不同时刻各节 点所受风荷载值。

结构非线性有限元模型。 ② 1994-2012 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net

表 1 20年内各方向不同平均风速的风荷载出现概率 Table 1 Probability on different wind oriention and different average wind speed in 20 years

风向	<i>V</i> ≤0.5	V = 1	V = 2	V = 3	V = 4	V = 5	V = 6	V = 7	V = 8	V = 9	V = 10	V = 11	V = 12	<i>V</i> ≥13
0°	0 015	0 105	0 167	0 186	0 171	0 136	0 095	0 060	0. 034	0.017	0. 008	0. 004	0. 001	0. 001
30°	0 011	0 092	0 162	0 193	0 182	0 145	0 100	0 060	0. 031	0. 015	0. 006	0. 002	0. 001	0
60°	0 025	0 149	0 212	0 209	0 166	0 112	0 066	0 035	0.016	0.007	0. 002	0. 001	0	0
90°	0 042	0 179	0 211	0 189	0 144	0 099	0 062	0 036	0. 019	0. 010	0. 005	0. 002	0. 001	0. 001
120°	0 021	0 123	0 181	0 189	0 165	0 126	0 086	0 052	0. 030	0. 015	0. 007	0. 003	0. 001	0. 001
150°	0 022	0 12	0 170	0 179	0 158	0 125	0 090	0 059	0. 036	0. 020	0. 011	0. 005	0. 003	0. 002
180°	0 016	0 095	0 146	0 164	0 157	0 133	0 103	0 073	0. 048	0. 030	0. 017	0. 009	0. 005	0. 004
210°	0 010	0 068	0 116	0 143	0 149	0 137	0 116	0 090	0. 065	0. 044	0. 028	0. 016	0. 009	0. 009
240°	0 010	0 067	0 112	0 137	0 143	0 134	0 115	0 091	0. 068	0. 048	0. 032	0. 020	0. 011	0. 012
270°	0 018	0 106	0 157	0 171	0 159	0 130	0 097	0 067	0. 042	0. 025	0. 014	0. 007	0. 004	0. 003
300°	0 041	0 174	0 207	0 187	0 146	0 101	0 065	0 038	0. 021	0. 011	0. 005	0. 002	0. 001	0. 001
330°	0 033	0 157	0 199	0 189	0 152	0 109	0 071	0 043	0. 024	0. 012	0. 006	0. 003	0. 001	0. 001

图 3所示为上层纤绳与杆身连接高度处(115m) 平均风速为 12m /s的脉动风速模拟时程曲线。图 4为 杆身节点(0,0,115)处的脉动风荷载时程曲线。



Fig. 3 Fluctuating wind speed time-history curve



15 整体尺度的桅杆结构风致动力响应

根据已建立的桅杆结构非线性动力计算模型,在 主桅杆节点层输入模型的风荷载,用时程分析法就可 以得到桅杆结构整体尺度的风致响应。图 5 所示为 0°风向在风速为 12m/s平均风和模拟脉动风共同作用 时上层纤绳的索力时程。



图 5 上层纤绳的索力时程曲线 Fig 5 Upper cable's stress tin e-history curve

2 拉耳节点子结构尺度的风致应力场分析

21 拉耳节点子结构有限元模型的建立

对于拉耳节点子结构,我们对焊缝和子结构其他 部位分别采用了不同的网格划分。在焊缝处采用六 面体单元,且网格较密。在焊缝向耳板的过渡区采用 四面体单元,且网格划分由密向疏过渡。在远离焊缝 的竖杆和耳板位置采用网格较密的六面体单元。当 对整个拉耳节点子结构进行焊接温度场计算时,采用 计算时采用同样尺寸和网格划分的 Solid45 单元。拉 耳节点子结构的尺寸和有限元模型见图 6和图 7。





2 2 拉耳节点子结构焊缝焊接残余应力场分析

ANSYS软件具有计算焊接残余应力的能力,用 ANSYS软件进行焊接残余应力场分析的过程如下:

(1)进入 ANSYS前处理器,将热分析单元转换为 结构分析单元;

(2)建立材料力学性能随温度变化的参数库,设 定力学分析边界条件及约束条件:

(3)用循环的方法读入焊接瞬态温度场各时间点 的节点温度;

(4)进行焊接过程瞬态应力应变计算:

(5)对于冷却后的拉耳节点子结构按消残的工 艺,去除部分焊接残余应力,并将其作为初始应力场。



图 7 拉耳局部精细模型 Fig. 7 A ccu rate finite element mode of earplate

图 8为经消残后,等效残余应力分布云图。从图 中可以看出,焊缝区及附近存在较大的焊接残余应 力,最大残余应力出现在上横板焊缝的焊趾处,为 32 M Pa 达到材料屈服强度的 93%。

2.3 考虑焊接残余应力的拉耳节点子结构风致应 力场

桅杆结构拉耳节点风致动应力场的分析流程

(1)由 ANSYS程序读入有限元模型各个节点的 消残后的焊接残余应力作为初始应力:

(2)以整体有限元模型切割纤绳相应节点的风致 应力(包括预张力)响应作为外荷载;

(3)施加主桅杆切割杆身的位移边界条件;

(4)进行桅杆结构拉耳节点焊缝处的风致动应力 分析,得到各个节点在焊接残余应力和风致纤绳外荷 载双重作用下的应力和应变时程。

按此计算流程,可得到具有最大 Von-M ise等效应 力的节点 (Nodel 279), 它的等效应力值超过了钢材的 **屈服强度**(345MPa)。





Fig 8 V on-M ises equivalent welding residual stress contour

3 拉耳节点子结构裂纹萌生累积疲劳损伤程 度的评定

3.1 应变疲劳的损伤临界面法的步骤

由于金属材料的裂纹是因晶体的滑移而引起,且 本文研究的拉耳节点子结构焊缝处的风致应力又超 过了屈服强度,为应变疲劳,因此决定采用基于最大 剪应变平面的临界平面法来分析拉耳节点焊缝最危 险点的疲劳损伤。考虑到拉耳节点是处于等比例加 载的情况下,因此在所有时刻,它的损伤临界面为同 一个。这样,应变疲劳的损伤临界面法的步骤就如图 9所示,其中多轴疲劳寿命估算公式为:

$$\frac{\Delta \varepsilon_{\rm eq}^{\rm er}}{2} = \frac{\sigma'_{\rm f}}{E} (2N)^{\rm b} + \varepsilon'_{\rm f} (2N)^{\rm c} \qquad (2)$$

破坏准则采用最简单、最著名、使用最广泛的 M iner线 性累积损伤理论.为:

$$D = \sum_{1}^{k} D_{i} = \sum n_{i} N_{i} (i = 1, 2, ..., k)$$
(3)

32 计算结构的分析结果

经计算确定上层拉耳危险点最大剪应力破坏临 界面为: $\theta = 225^{\circ}, \varphi = 106^{\circ}$ 。在计算获取了临界损伤 面上的剪应变、正应变时程曲线后,经双重雨流计数 分析和等效合成,可得到上层拉耳的多轴疲劳损伤参 如下: 1994-2012 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net





图 9 多轴随机载荷的疲劳寿命预测步骤





桅杆结构纤绳连接拉耳每一个多轴疲劳损伤参 量 ——等效应变 ε_{eq} 可根据式 (2)计算出单个损伤参 量对应的循环次数 N,然后采用 M iner累积损伤理 论 ——式 (3)计算累积损伤。风荷载作用下结构的疲 劳寿命分析要综合考虑风速、风向的影响,根据上述 风速统计资料,将风作用平面每 30°角划为一区域,共 划分为 12个区域;平均风速 1~13m /s范围内每间隔 2~3m /s取为同一等级风速;采用多轴疲劳临界面法 计算各方向不同平均风速下的疲劳累积损伤。计算 各不同风向、风速下持续时间为 600s的累积损伤,就 后根据表 1各不同风向、风速在 20年内的出现概率计 算出桅杆结构上层纤绳连接拉耳 20年各风向、向速相 应的总累积损伤 (见表 2)。

损伤取决于风速大小和风作用的时间,20年内各 风向不同平均风速所造成的总累积损伤 D=0 657,则 裂纹萌生寿命为:

4年

表 2 20年内不同风向各平均风速作用下的疲劳累积损伤 Table 2 Accumulated fatigue damage under different wind speed and in different directions in 20 years

	-				-	
平均风速	lm/s	3m /s	6m/s	9m /s	12m/s	13m / s
0°	9 03E-06	6 55E-04	9 84E-02	6.36E-02	1. 47E-02	3 39E-03
30°	1 83E-04	8 16E-04	3 65E-02	3. 42E-02	8. 95E-03	1 41E-02
60°	4 44E-04	3 08E-03	6 79E-03	1. 85E-03	6. 52E-04	1 13E-04
90°	7.46E-06	6 57E-05	5 18E-03	4. 76E-03	1. 33E-03	2 98E-04
120°	3 11E-05	3 36E-04	2 17E-03	1. 82E-03	1. 15E-03	2 31E-04
150°	2 00E-05	2 38E-04	3 19E-02	3. 79E-02	1. 32E-02	4 12E-03
180°	9 60E-04	3 32E-02	3 36E-02	1. 93E-02	2. 93E-02	1 37E-02
210°	3 89E-06	2 74E-05	4 33E-05	1. 58E-04	2. 34E-04	1 67E-04
240°	3 88E-05	5 31E-04	7. 42E–03	1. 11E-02	1. 35E-02	6 87E-03
270°	4 17E-06	2 37E-05	2 58E-05	6. 69E-05	7. 63E–05	3 92E-05
300°	1 27E-04	6 50E-03	9 17E-03	3. 60E-03	2. 21 E-03	8 34E-04
330°	2 37E-04	6 24E-04	1 88E-02	1. 90E-02	6. 86E-03	2 13E-03

4 结论

在焊接残余应力和风荷载的双重作用下, 危险节 点的 V on-M ises等效应力可能超过材料的屈服强度, 会产生塑性变形, 于是应该采用低周应变疲劳的方法 估算节点的损伤量。

用临界面法进行桅杆结构拉耳节点的疲劳损伤 量的估算与其多轴比例加载的条件相吻合。

参考文献

- [1] 何艳丽,马星,王肇民,等. 桅杆结构的风振响应分析及 实验研究 [J].上海交通大学学报,2001,35(10):1438-1443 (He Yanli, Ma Xing Wang Zhaomin Windinduced response analysis and wind tunnel test research of guyed mast[J]. Journal of Shanghai Jiao tong University, 2001, 35(10): 1438-1443 (in Chinese))
- [2] Law S S, Bu J Q, Zhu X Q. Tin e-varying wind load identification from structural responses [J]. Engineering Structures 2005 27(10): 1586-1598
- [3] Meshmesha H, Sennah K, Kennedy J B. Simplemethod for static and dynamic analyses of guyed towers [J]. Structure Engineering and Machanics 2005, 23 (3): 635-349
- [4] Sparling B F, Wegner L D. Estimating peak wind load effects in guyed masts[J]. Wind and Structures 2007, 10 (4): 347-366
- [5] Gioffre M, Cavalagli N, Gusella V. Movable guyed masts affected by wind bads Buckling and stochastic response
 [J]. Structural Control and Health Monitoring 2008, 15

$$T = \frac{1}{D} \times 20 = \frac{1}{0.657} \times 20 = 30$$

 \odot 1994-2012 China Academic Journal Electronic Publishing House. All rights reserved. http://www.cnki.net

- [6] 徐志宏. 桅杆结构焊接节点风致疲劳分析 [D]. 上海: 同济大学, 2005(Xu Zhihong Guyed mast fatigue analysis of welded joints in wind load [D]. Shanghai Tongji University, 2005 (in Chinese))
- [7] 汪建华. 多层焊焊接应力分布对管子局部热处理应力 释放准则的影响[J]. 上海交通大学学报, 2000, 34 (10): 11-14(Wang Jianhua Effect of residual stress distribution in multi-pass welding on stress relief criterion in bcal post weld heat treatment of pipe[J]. Journal of Shanghai Jiaotong University, 2000, 34(10): 11-14(in Chinese))
- [8] 陈楚等. 数值分析在焊接中的应用 [M]. 上海: 上海交通 大学出版社, 1985
- [9] 刘川,张建勋,牛靖.数值模拟和实验研究 T 6A l4V 合 金激光熔透焊接残余应力 [J].稀有金属材料与工程, 2009 08(38):1317-1320(Liu Chuan, Zhang Jianxun, Niu Jing Numerical and experimental analysis of residual stresses in full-penetration laser beam welding of T 6A l4W alloy[J]. RareM etalM aterials and Engineering 2009, 38 (8):1317-1320(in English))
- [10] Huo Lixing, Chen Furong, Zhang Yu feng, et al 3D finite element numerical sinulation of residual stresses on electron beam welded BT20 plates[J]. Journal of Materials Processing Technology, 2004, 20(1): 117-120
- [11] Ranjbar N J Semijzadeh S Kokabi A H. Simulation of welding residual stresses in resistance spot welding FE modeling and X-ray verification [J]. Journal of M aterials Processing Technology, 2008, 205(1/2/3): 60-69

- [12] A nava E M., O labiA G. Control of welding residual stress for dissimilar laser welded materials [J]. Journal of Materials Processing Technology, 2008, 204 (1/2/3): 22-23
- [13] Deng D, Murakawa H. Numerical sinulation of temperature field and residual stress in multi-pass welds in stainless steel pipe and comparison with experimental measurements [J]. Computational M aterials Science, 2006 37 269-277
- [14] Teng T L, Fung C P, Peng H, Yang W C. Analysis of residual stresses and distortions in T-joint fillet welds[J]. Pressure Vessels and Piping 2001, 78 523-538
- [15] Chang K H, Lee C H. Residual stresses and fracture mechanics analysis of a crack in welds of high strength steels [J]. Engineering Fracture Mechanics 2007, 74 (6): 980-994
- [16] 鲁丽君. 桅杆结构纤绳连接拉耳风致疲劳裂纹萌生与 扩展寿命预测[D]. 武汉: 武汉理工大学, 2008 (Lu Lijun Prediction of germination and propagation life of wind induced fatigue crack of earplate connecting guyedmast to cables [D]. Wuhan Wuhan University of Technobgy, 2008 (in Chinese))
- [17] Chen L G. Construction steel welding residual stress and ways to explore [C]// Eleventh National Welding Conference Proceedings 2005 35-38
- [18] 陈传 荛. 疲劳和断裂 [M]. 武汉:华中科技大学出版社, 2002
- [19] 尚德广. 多轴疲劳强度 [J]. 北京:科学出版社, 2007

王文利(1984-),女,博士研究生。主要从事疲劳裂纹研究。 瞿伟廉(1946-),男,硕士,教授。主要从事结构工程和防灾减灾工程及防护工程研究。 皮永林(1950-),男,博士,教授。主要从事结构稳定问题研究。