文章编号: 1674-599X(2020)03-0037-06

# 损伤分析的精确增量迭代算法

赵冰,宋文浩,陈健,彭晖,彭旭龙

(长沙理工大学 土木工程学院, 湖南 长沙 410004)

**摘** 要:针对进行损伤非线性分析时,传统增量迭代算法会产生无法消除的漂移误差,提出了一种精确的增量迭 代算法:正割刚度-附加载荷法。该算法采用正割刚度矩阵和附加荷载建立其增量平衡方程,再将增量平衡方程与 弧长法相结合的一种迭代算法。研究结果表明:正割刚度-附加载荷法可以精确地捕捉到结构的真实平衡路径,有 效地校正了漂移误差。

DOI:10.16544/j.cnki.cn43-1494/u.2020.03.006

## Anaccurate incremental-iterative algorithm for damage analysis

ZHAO Bing, SONG Wen-hao, CHEN Jian, PENG Hui, PENG Xu-long (School of Civil Engineering, Changsha University of Science & Technology, Changsha 410114, China)

**Abstract:** To solve the problem that drift error cannot be eliminated by the traditional incrementaliterative algorithm in nonlinear damage analysis, an accurate incremental iterative algorithm namely secant stiffness-additional load method (SSALM) is proposed. In the method, the incremental equilibrium equation is established by using the secant stiffness matrixand additional load in the algorithm. Then, a new incremental-iterative algorithm is established combining the incremental equilibrium equation with the arc-length approach. The results indicate that the SSALM can accurately capture the real equilibrium path of structure and effectively correct the drift error.

Key words: damage analysis; drift error; incremental-iterative algorithm; secant stiffness; additional load

损伤非线性分析已应用于众多领域,如:材料 疲劳寿命的预测、构件裂纹的萌生与扩展及岩土强 度的分析等。对于损伤力学,其结构应力依赖于变 形历史,全量理论已不再适用。必须采用增量理论, 跟踪结构的平衡路径。因此,增量平衡方程在非线 性分析中,得到了广泛的应用。唐雪松<sup>[1-2]</sup>等人采 用损伤力学-有限元法,研究了加载次序对疲劳寿命 的影响作用,并对标准疲劳试验构件进行了疲劳寿 命预测。张杰毅<sup>[3]</sup>等人采用损伤力学-有限元法,预 估了球轴承的接触疲劳寿命。李聪成<sup>[4]</sup>等人采用损 伤力学有限元法,分析了蠕变疲劳交互作用下,影 响裂纹萌生寿命的因素。张我华<sup>[5]</sup>等人将损伤力学 引入岩石类介质的非线性本构模型,分别建立了脆 性动力和弹黏塑性动力的损伤模型,并编制相应的 有限元程序,分析岩石的动力学行为。损伤非线性 分析已运用到医学领域。Taylor<sup>[6]</sup>等人采用损伤力 学-有限元法,模拟了人体骨骼在人造环境内的疲劳 行为,应用于人体脑骨骼样本的疲劳失效次数、弹 性模量的退化及骨骼内永久应变的累积状况。考虑 这些传统损伤有限元分析中的增量迭代算法,会产 生迭代无法消除的漂移误差。作者拟提出一种全新 的增量迭代方法:正割刚度-附加荷载法(Secant stiffness- additional load method,简称为 SSALM), 以校正传统增量迭代法的全部漂移误差,寻求其真

收稿日期: 2019-11-12

作者简介:赵冰(1978-),男,长沙理工大学副教授,博士。

实的结构响应,以提高算法的稳定性。

## 1 传统损伤算法中漂移误差的成因

损伤非线性有限元格式可简单分为两类:

1) 第一类是利用力的平衡条件(内力与外力平衡)或虚功原理得到的全量形式<sup>[7]</sup>:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}) \cdot \boldsymbol{u} = \sum_{\mathrm{e}} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} \int_{\boldsymbol{\Omega}^{\mathrm{e}}} \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{\sigma} \mathrm{d}\boldsymbol{\Omega}^{\mathrm{e}} = \lambda \boldsymbol{f} \ . \tag{1}$$

式中:  $K_{s}(u)$ 为结构在某种状态( $\lambda, u$ )下的正割刚度矩阵; u 为结构位移矢量; B 为应变矩阵;  $\sigma$  为全量应力张量;  $\Omega^{c}$ 为单元体积; G 为组装矩阵。

外力由荷载因子 λ 与基准荷载矢量 **f** 的乘积形 式表示。当结构的外力与内力处于非平衡状态时, 则体系内存在残余力矢量 **r** 为:

$$\boldsymbol{r}(\lambda,\boldsymbol{u}) = \lambda \boldsymbol{f} - \boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}) \cdot \boldsymbol{u} \, . \tag{2}$$

全量应力张量
$$\sigma$$
可由损伤本构表达式为<sup>[8]</sup>:  
 $\sigma = C_D(u) \cdot \varepsilon$ 。 (3)

式中: *ε* 为全量应变张量; *C*<sub>D</sub> 为损伤本构张量。 将式(3)代入式(1), 全量平衡方程为:

$$K_{\rm S}(\boldsymbol{u}) \cdot \boldsymbol{u} = \left(\sum_{\rm e} \boldsymbol{G}^{\rm T} \cdot \int_{\boldsymbol{\Omega}^{\rm e}} \boldsymbol{B}^{\rm T} \boldsymbol{C}_D(\boldsymbol{u}) \boldsymbol{B} \mathrm{d}\boldsymbol{\Omega}^{\rm e} \cdot \boldsymbol{G}\right) \cdot \boldsymbol{u}$$
$$= \lambda \boldsymbol{f} \, \circ \qquad (4)$$

2) 第二类为增量平衡方程,其有限元基本式<sup>[9]</sup>为:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{T}}(\boldsymbol{u}) \cdot \Delta \boldsymbol{u} = \sum_{\mathrm{e}} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} \int_{\Omega^{\mathrm{e}}} \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \Delta \boldsymbol{\sigma} \mathrm{d} \Omega^{\mathrm{e}} = \Delta \lambda \boldsymbol{f} \, . \qquad (5)$$

式中:  $\Delta \sigma$  为增量应力张量;  $\Delta u$  为增量位移矢量;  $\Delta \lambda$  为增量荷载因子;  $K_{\rm T}(u)$ 为切线刚度矩阵。

在实际应用过程中,常采用增量的伤本构<sup>[10]</sup>:  $d\sigma = C_D(u) \cdot d\varepsilon$ 。 (6)

对式(6)进行线性化处理<sup>[11]</sup>,可得:

$$\Delta \boldsymbol{\sigma} = \int_{\boldsymbol{u}}^{\boldsymbol{u} + \Delta \boldsymbol{u}} \boldsymbol{C}_{D}(\boldsymbol{u}) \cdot \mathrm{d}\boldsymbol{\varepsilon} \doteq \boldsymbol{C}_{D}^{0} \Delta \boldsymbol{\varepsilon} \quad (7)$$

式中: $\Delta \epsilon$ 为增量应变张量; $C_D^0$ 为初始损伤本构张量。

将式(7)代入式(5),可得增量平衡方程的有限元 法格式:

$$\left(\sum_{\alpha} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} \cdot \int_{\mathcal{Q}^{\mathrm{e}}} \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C}_{D}^{0} \boldsymbol{B} \mathrm{d} \mathcal{Q}^{\mathrm{e}} \cdot \boldsymbol{G}\right) \cdot \Delta \boldsymbol{u} = \Delta \lambda \boldsymbol{f} \, . \tag{8}$$

$$\diamondsuit \sum_{e} \boldsymbol{G}^{T} \cdot \int_{\mathcal{Q}^{e}} \boldsymbol{B}^{T} \boldsymbol{C}_{D}^{0} \boldsymbol{B} d\boldsymbol{\Omega}^{e} \cdot \boldsymbol{G} = \boldsymbol{K}_{S}(\boldsymbol{u}), \quad 则 式(8) \boldsymbol{\mathcal{H}}:$$
$$\boldsymbol{K}_{S}(\boldsymbol{u}) \cdot \Delta \boldsymbol{u} = \Delta \boldsymbol{\lambda} \boldsymbol{f} \circ$$
(9)

将式(6)和(9)称为传统增量迭代法,而式(9)是 传统增量平衡方程。该方法已应用于许多领域,如: 疲劳寿命预测<sup>[1-3]</sup>和高阶梯度损伤理论<sup>[12]</sup>等。对比 式(5),(9)可以看出,式(9)中的传统方法是采用 *K*<sub>S</sub>(*u*)代替了式(5)的*K*<sub>T</sub>(*u*)。然而,切线刚度矩阵<sup>[13]</sup> 由式(2)导出:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{T}}(\boldsymbol{u}) = \frac{\partial \boldsymbol{r}}{\partial \boldsymbol{u}} = -(\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}) + \frac{\mathrm{d}\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u})}{\mathrm{d}\boldsymbol{u}} \cdot \boldsymbol{u}) \ . \tag{10}$$

同时,由式(10)可知,传统增量迭代法简单地 利用  $K_{S}(u)$ 代替  $K_{T}(u)$ ,会忽略掉 $\frac{dK_{S}(u)}{du} \cdot u$ 。

单纯地采用增量法,必然引起解的漂移<sup>[13]</sup>。如 果没有模型误差,这种解的漂移通常是通过在增量 步内设置迭代来校正的<sup>[13]</sup>。因为传统增量迭代法忽 略掉了 $\frac{dK_s(u)}{du}$ ·u。所以,导致增量平衡方程所表 征的平衡路径失真,而引起漂移误差,并且不能通 过迭代技术消除。采用 $K_T(u)$ 表达的增量迭代算法, 在峰值点附近,常常存在刚度矩阵病态化、奇异化 及收敛性差<sup>[14]</sup>等问题,其稳定性在很大程度上取决 于 $K_T(u)$ 的条件数。

## 2 SSALM法

对式(2)进行全微分展开,可得:

$$d\mathbf{r} = \frac{\partial \mathbf{r}}{\partial \mathbf{u}} d\mathbf{u} + \frac{\partial \mathbf{r}}{\partial \lambda} d\lambda = 0 \ . \tag{11}$$

将式(10)代入式(11),可得:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}) \cdot \mathrm{d}\boldsymbol{u} + \mathrm{d}\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}) \cdot \boldsymbol{u} = \boldsymbol{f} \mathrm{d}\boldsymbol{\lambda} \ . \tag{12}$$

对于损伤力学,正割刚度矩阵 **K**<sub>S</sub>(*u*)的表达 式为:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}) = \sum_{\mathrm{e}} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}}(\boldsymbol{K}^{D})^{\mathrm{e}} \boldsymbol{G} \ . \tag{13}$$

式中:  $(\mathbf{K}^{D})^{e} = \int_{\Omega^{e}} (1 - D) \mathbf{B}^{T} \mathbf{C} \mathbf{B} d\Omega^{e}$  为含损伤的单元 刚度矩阵; D 为损伤变量;  $\mathbf{C}$  为弹性本构张量。

将式(13)代入式(12),可得:  

$$\sum_{e} G^{T}(\int_{\mathcal{Q}^{e}} (1-D)B^{T}CBd\mathcal{Q}^{e})G \cdot du =$$

$$fd\lambda + \sum_{e} G^{T}(\int_{\mathcal{Q}^{e}} dDB^{T}CBd\mathcal{Q}^{e})G \cdot u . \qquad (14)$$
式(14)可简写为:

$$K_{\rm S}(\boldsymbol{u}) \cdot \Delta \boldsymbol{u} = \Delta \lambda \boldsymbol{f} + \boldsymbol{f}^D \ . \tag{15}$$

其中,  $f^{D} = \sum_{e} G^{T} (\int_{\Omega^{e}} \Delta D B^{T} C B d \Omega^{e}) G \cdot u$  为附加荷 载矢量;  $K_{S}(u) = \sum_{e} G^{T} (\int_{\Omega^{e}} (1-D) B^{T} C B d \Omega^{e}) G$  为损 伤中的正割刚度矩阵。

式(15)为 SSALM 法的增量平衡方程。与传统的增量迭代法相比,一个额外的附加荷载矢量 **f**<sup>D</sup> 被引入到 SSALM 法的增量平衡方程之中。

式(15)也可以由式(1)和式(13)推导出,损伤力 学全量形式的平衡方程表达式为:

$$\sum_{e} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} (\int_{\boldsymbol{\Omega}^{e}} (1-D) \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C} \boldsymbol{B} \mathrm{d} \boldsymbol{\Omega}^{e}) \boldsymbol{G} \cdot \boldsymbol{u} = \lambda \boldsymbol{f} \, . \qquad (16)$$

考虑 2 个相邻的平衡状态  $(u_{i-1}, \lambda_{i-1})$  和  $(u_i, \lambda_i)$ , 得到增量平衡方程为:

$$\sum_{e} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} (\int_{\boldsymbol{\Omega}^{e}} (1 - D_{i}) \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C} \boldsymbol{B} \mathrm{d} \boldsymbol{\Omega}^{e}) \boldsymbol{G} \cdot \boldsymbol{u}_{i} = \lambda_{i} \boldsymbol{f} \circ (17)$$

$$\sum_{e} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} (\int_{\boldsymbol{\Omega}^{e}} (1 - D_{i-1}) \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C} \boldsymbol{B} \mathrm{d} \boldsymbol{\Omega}^{e}) \boldsymbol{G} \cdot \boldsymbol{u}_{i-1} = \lambda_{i-1} \boldsymbol{f} \circ (18)$$

式中: *i* 为当前平衡状态: *i*-1 为上一个平衡状态。

其中, λ<sub>i</sub>>λ<sub>i-1</sub>。利用式(17)减去式(18),则可得 增量平衡方程为:

$$\sum_{e} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} (\int_{\Omega^{e}} (1 - D_{i}) \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C} \boldsymbol{B} \mathrm{d} \Omega^{e}) \boldsymbol{G} \cdot \Delta \boldsymbol{u}_{i} =$$

$$\Delta \lambda_{i} \boldsymbol{f} + \sum_{e} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} (\int_{\Omega^{e}} (D_{i} - D_{i-1}) \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C} \boldsymbol{B} \mathrm{d} \Omega^{e}) \boldsymbol{G} \cdot \boldsymbol{u}_{i-1} \circ (19)$$

$$\overset{}{\pm} \boldsymbol{t} +, \quad \Delta \lambda_{i} = \lambda_{i} - \lambda_{i-1}, \quad \Delta \boldsymbol{u}_{i} = \boldsymbol{u}_{i} - \boldsymbol{u}_{i-1}, \quad \boldsymbol{\Xi}$$

$$\sum_{e} \boldsymbol{G}^{\mathrm{T}} (\int_{\Omega^{e}} (D_{i} - D_{i-1}) \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{C} \boldsymbol{B} \mathrm{d} \Omega^{e}) \boldsymbol{G} \cdot \boldsymbol{u}_{i-1} = \boldsymbol{f}^{D} .$$
(20)

式(19)可简化为:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}_{i}) \cdot \Delta \boldsymbol{u}_{i} = \Delta \lambda_{i} \boldsymbol{f} + \boldsymbol{f}^{D} \ . \tag{21}$$

式(15),(21)具有相同的形式,均由 $K_{S}(u)$ 和 $f^{D}$ 表达。因此,正割刚度-附加荷载法的增量平衡方程, 已从2个不同的角度完成推导。

为了提高 SSALM 法的求解精度,可以在增量步内加入平衡校正的迭代步<sup>[13]</sup>。通过将式(15)或式(21)与迭代技术相结合,得到新的增量迭代方程:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}_{i})\Delta\boldsymbol{u}_{i}^{j} = \Delta\lambda_{i}^{j}\boldsymbol{f} + \boldsymbol{f}^{D} - \boldsymbol{r}_{i}^{j-1}(\lambda_{i}^{j-1}, \boldsymbol{u}_{i}^{j-1}) \circ (22)$$

式中: j为迭代次数; i为增量步。

由于引入了荷载因子 λ,式(22)多出的一个未知 量需要补充一个约束方程。该弧长形式的约束方 程<sup>[15]</sup>为:

$$(\Delta \boldsymbol{u}_i^j)^{\mathrm{T}} \Delta \boldsymbol{u}_i^j + (\Delta \lambda_i^j)^2 \cdot \boldsymbol{f}^{\mathrm{T}} \cdot \boldsymbol{f} = l^2 \ . \tag{23}$$

式中: 1为规定弧长。

Crisfield<sup>[16]</sup>等人提出过其他类型的约束方程。 本研究采用最经典的弧长迭代法。

SSALM 法由 *K*<sub>S</sub>(*u*)来表达的,避免了在峰值点 附近 *K*<sub>T</sub>(*u*)病态化的现象。

将 SSALM 法编入 FORTRAN 有限元程序中, 每个迭代步的收敛条件,采用位移判断准则。

## 3 试验算例

依托损伤杆的单轴拉伸和损伤梁的纯弯曲 2 个 试验算例,验证 SSALM 法的精确性。

#### 3.1 损伤杆模型的单轴拉伸

采用 8 节点平面应变单元,建立损伤杆单轴拉 伸的有限元模型,共 12 609 个节点和 4 096 个单元。 杆左端完全固定,杆右端施加平行于杆轴的均布荷 载 *q*,如图 1 所示。模型材料参数为:弹性模量 *E*<sub>0</sub>=21.0 GPa,泊松比 υ=0。采用与应变相关的损伤 演化律:

$$D_1 = \begin{cases} 0, & \varepsilon \leq 0; \\ \varepsilon / \kappa, & \varepsilon \geq 0_\circ \end{cases}$$
(24)

式中:  $\varepsilon$  为单轴拉伸应变;  $\kappa=3.50\times10^{-6}$  为损伤参数。



图1 单轴拉伸损伤杆的有限元网格和边界条件

Fig. 1 FEM mesh and boundary conditions of the damage bar

损伤杆的单轴拉伸有解析解。分别使用传统方 法、SSALM 法和解析法,求出损伤杆的荷载-位移 曲线,如图 2 所示。从图 2 中可以看出,传统方法 出现了明显的漂移误差,即使改变增量步的步长, 漂移误差并未改善。而采用 SSALM 法,所模拟的 结果,与解析解非常吻合。表明:传统增量迭代法 发生了无法迭代消除的漂移误差,而 SSALM 法可 以跟踪到结构的真实响应。

#### 3.2 损伤梁模型的纯弯曲

悬臂梁的纯弯曲有限元模型如图 3 所示,采用



图2 单轴拉伸损伤杆模型的载荷-位移曲线



与损伤杆单轴拉伸的有限元模型相同的网格。梁的 左端完全固定,梁的右端施加了大小为*M*的弯矩。 模型材料参数为:弹性模量 *E*<sub>0</sub>=21.0 GPa,泊松比 v=0。采用了与应力相关的损伤演化律。损伤变量 定义(损伤演化方程式)为:

$$D_2 = \begin{cases} 0, & \tilde{\sigma} \leq 0; \\ \tilde{\sigma} / \kappa, & \tilde{\sigma} \geq 0_{\circ} \end{cases}$$
(25)

式中:  $\tilde{\sigma}$ 为损伤力学中所定义的有效应力,  $\kappa=5.0 \times 10^5$  Pa 为损伤参数。

该纯弯梁的解析解在文献[17]中已经给出。







考虑到圣维南原理(远离右端的横截面,受边界 效应的影响不大)和纯弯曲的变形特点,远离右端的 任意截面,具有相同的损伤分布。本算例取中间横 截面,分析其损伤分布和变形。

根据 SSALM 法和解析法,得到梁的中间横截 面的损伤分布,如图 4 所示。从图 4 中可以看出, 受压区无损伤发生,受拉区的损伤发展与梁的深度 *d* 成线性关系。梁的中性层随着外加弯矩 *M* 的增大, 逐渐下移。最大损伤 *D*<sub>max</sub> 出现在梁顶。这些规律与 式(25)一致,且与实际结果相吻合。采用 SSALM 法 得到的结果与解析解非常吻合。



图4 梁中间横截面损伤分布







curves

梁顶最大损伤 *D*<sub>max</sub> 与外部施加弯矩 *M* 之间的 关系,如图 5 所示。从图 5 中可以看出,传统增量 迭代法追踪的平衡路径与解析解偏离的非常严重。 而 SSALM 法精确地捕捉到了结构的真实平衡路 径,不会出现迭代无法消除的漂移误差。

## 4 传统法和 SSALM 法对比分析

通过对比分析传统增量迭代法和 SSALM 法, 分析引起传统增量迭代法误差的原因和 SSALM 法 如何修正该误差。

式(6)的增量应力-应变关系,由式(3)得到表达 式(26)或(27)为:

$$\mathrm{d}\boldsymbol{\sigma} = \boldsymbol{C}_D \mathrm{d}\boldsymbol{\varepsilon} + \boldsymbol{\varepsilon} \cdot \mathrm{d}\boldsymbol{C}_D \ . \tag{26}$$

$$\Delta \boldsymbol{\sigma} = \boldsymbol{C}_D \cdot \Delta \boldsymbol{\varepsilon} + \boldsymbol{\varepsilon} \cdot \Delta \boldsymbol{C}_D \ . \tag{27}$$

比较式(7)与式(27)可知,  $\epsilon \Delta C_D$ 项在式(7)中被

忽略。传统的损伤有限元法,由于忽略掉了 $\varepsilon \Delta C_D$ 项,其精度必然会下降。而在SSALM中,被忽略掉的 $\varepsilon \Delta C_D$ 项,被转化成附加荷载 $f^D$ ,引入到增量平衡方程之中,克服了传统方法所产生的漂移误差。

传统增量迭代法与 SSALM 的相互关系,如图 6 所示。虚线和空心点表示传统增量迭代法的结果 和路径; 点划线和实心点表示 SSALM 的结果和 路径。

传统增量法在  $\Delta \lambda_i f$  的增量荷载下, 位移增量 为  $\Delta u_i^{Sim}$  (对应图 6 中的空心方点):

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}_{i}) \cdot \Delta \boldsymbol{u}_{i}^{\mathrm{Sim}} = \Delta \lambda_{i} \boldsymbol{f} \quad . \tag{28}$$

在增量步内利用迭代技术,可消除部分漂移误 差,将图6中空心方点校正到空心圆点。







SSALM 法在  $\Delta \lambda_i f$  的增量荷载下, 位移增量  $\Delta u_i^{SSALM}$  除了含有  $\Delta u_i^{Sim}$  以外, 还包含附加荷载  $f^D$ 所引起的增量位移  $\Delta u_i^D$ :

$$\Delta \boldsymbol{u}_i^{\text{SSALM}} = \Delta \boldsymbol{u}_i^{\text{Sim}} + \Delta \boldsymbol{u}_i^D \,. \tag{29}$$

其中,  $\Delta u_i^D$ 满足:

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{S}}(\boldsymbol{u}_{i}) \cdot \Delta \boldsymbol{u}_{i}^{D} = \boldsymbol{f}^{D} \ . \tag{30}$$

由式(29)可以知, 传统增量迭代法中, 由于忽略  $\varepsilon \cdot \Delta C_D$ , 产生了漂移误差(模型误差), 该漂移误 差可以通过引入  $f^D$ 有效消除, 使得损伤有限元分 析更贴近真实解。表明: SSALM 法将  $K_T$  对应的增 量位移, 分解为  $K_S$  对应的增量位移和  $f^D$  对应的增 量位移 2 个部分。

### 5 结论

1) 在进行损伤非线性分析时,传统的增量迭代

算法,会产生迭代无法消除的漂移误差。

2) SSALM 法可以精确地捕捉到结构的真实平 衡路径,不会出现迭代无法消除的漂移误差。

3) SSALM 法将  $K_{\rm T}$  对应的增量位移分解为  $K_{\rm S}$  对应的增量位移和  $f^{D}$  对应的增量位移 2 个部分。

#### 参考文献(References):

- [1] 唐雪松,郑健龙,蒋持平.传统疲劳经验公式的损伤力学 解释[J]. 长沙交通学院学报,2000,16(2):2-5.(TANG Xue-song,ZHENG Jian-long,JIANG Chi-ping.Damage mechanical interpretation on classical fatigue empirical formula[J]. Journal of Changsha Communications University, 2000,16(2):2-5.(in Chinese))
- [2] 唐雪松,杨继运,蒋持平,等.轴对称构件疲劳寿命预测的 损伤力学-附加载荷-有限元法[J].航空学报,2002,23(2):
   97-101.(TANG Xue-song,YANG Ji-yun,JIANG Chi-ping, et al. Damage mechanics-additional load-finite element method for fatigue life prediction of ax symmetrical structural members[J]. Acta Aeronautica ET Astronauica Snica,2002,23(2):97-101.(in Chinese))
- [3] 张杰毅,陈果,谢阶栋,等.球轴承接触疲劳寿命预估的损伤力学-有限元法[J].航空动力学报,2019, 34(10):2246-2255. (ZHANG Jie-yi, CHEN Guo, XIE Jie-dong, et al. Damage mechanics-finite element method for contact fatigue life prediction of ball bearings[J].Journal of Aerospace Power, 2019, 34(10): 2246-2255.(in Chinese))
- [4] 李聪成,荆洪阳,徐连勇,等.蠕变疲劳交互作用下裂纹萌 生的有限元模拟[J]. 焊接学报, 2016, 37(8): 5-8. (LI Cong-cheng, JING Hong-yang, XU Lian-yong, et al. Numerical simulation of crack initiation under creepfatigue interaction in P92 steel[J]. Transactions of the China Welding Institution, 2016, 37(8):5-8. (in Chinese))
- [5] 张我华,邱战洪,李鸿波.岩石类介质的非线性动力损伤 有限元模型[J].科技通报,2005,21(5):615-623.(ZHANG Wo-hua,QIU Zhan-hong,LI Hong-bo.Non-linear dynamic damage finite elements model for rock like materials[J]. Bulletin of Science and Technology,2005,21(5):615-623. (in Chinese))
- [6] Taylor M, Verdonschot N, Huiskes R, et al. A combined finite element method and continuum damage mechanics approach to simulate the in vitro fatigue behavior of human cortical bone[J]. Journal of Materials Science: Materials in Medicine, 1999, 10(12):841–846.
- [7] 高大峰,路军,董旭,等.基于动水及桩-土-结构相互作用

的斜拉桥地震响应分析[J].公路工程,2016, 41(4): 19-23.(GAO Da-feng, LU Jun, DONG Xu, et al. Seismic response analysis of hydrodynamic and pile-soilstructure interaction for cable-stayed bridge[J]. Highway Engineering, 2016, 41(4):19-23.(in Chinese))

- [8] Tang X S, Zhang J R, Li C X, et al. Damage analysis and numerical simulation for failure process of a reinforced concrete arch structure[J]. Computers & Structures, 2005, 83(31):2609–2631.
- [9] Liu H,Zhang W,Yuan H,et al.Modified double-control form-finding analysis for suspendomes considering the construction process and the friction of cable-strut joints[J]. Engineering Structures,2016,120:75–81.
- [10] Dhar S,Sethuraman R,Dixit P M.A continuum damage mechanics model for void growth and micro crack initiation[J].Engineering Fracture Mechanics,1996,53(6): 917–928.
- [11] Caseiro J F,Valente R A F,Reali A,et al.Assumed natural strain NURBS-based solid-shell element for the analysis of large deformation elasto-plastic thin-shell structures[J]. Computer Methods in Applied Mechanics and Engineering,2015,284:861–880.

- [12] 赵冰,杨荣锋,刘智,等.初始损伤对混凝土强度尺寸效应 的影响[J].交通科学与工程,2016,32(1):60-66.(ZHAO Bing, YANG Rong-feng, LIU Zhi, et al. Influence of initial damageon the size effect of concrete strength[J]. Journal of Transport Scienceand Engineering,2016,32(1): 60-66.(in Chinese))
- [13] Zienkiewicz O C.The Finite Element Method[M]. 3rd ed. London:McGraw-Hill,1977.
- [14] Wohlever J C, Healey T J. A group theoretic approach to the global bifurcation analysis of an axially compressed cylindrical shell[J]. Computer Methods in Applied Mechanics & Engineering, 1995, 122(3–4):315–349.
- [15] Crisfield M A. A faster modified newton-raphson interation[J]. Computer Methods in Applied Mechanics and Engineering, 1979, 20(3):267–278.
- [16] Crisfield M A.Accelerated solution techniques and concrete cracking[J].Computer Methods in Applied Mechanics & Engineering,1982,33(1-3):585-607.
- [17] Krajcinovic D.Distributed damage theory of beams in pure bending[J].Journal of Applied Mechanics,1979,46(3): 592.