# 地震荷重下の配管に対する疲労評価手法の提案\*1 (有効ひずみ範囲を用いた荷重履歴効果の考慮)

Proposal of fatigue assessment method for piping under seismic loading (About the use of effective strain range for loading sequence effect)

三好 弘二 (Koji Miyoshi)\*2 釜谷 昌幸 (Masayuki Kamaya)\*2

要約 地震荷重下での配管の疲労寿命に対する荷重履歴効果について検討し、有効ひずみ範囲を使用することで保守的にその効果を考慮できる評価手法を提案した.地震荷重を配管系に付与した有限要素解析により、配管の変動ひずみを得た.次に、そのひずみを付与した疲労試験を実施し、マイナー則により破断時の疲れ累積損傷量を求めた.その結果、得られた値は1未満であり、その最小値は0.43であった.すなわち、マイナー則では非保守的な疲労寿命を予測することとなった.疲労寿命の低下要因を調べるため亀裂進展試験を行った.その結果、単一の過大ひずみが負荷されることで亀裂開口ひずみが低下し、過大ひずみ後の亀裂進展速度を加速させていることが示された. 亀裂開口ひずみの低下による有効ひずみ範囲の増加分を保守的に見込むことで疲れ累積損傷量を再計算した結果、地震荷重下でのひずみに対しては、ほとんどの条件で1以上となった.本研究で提案した有効ひずみ範囲を用いて荷重履歴効果を考慮する疲労評価手法は有効であるといえる.

キーワード 疲労,地震荷重,変動ひずみ,荷重履歴効果,亀裂進展速度,有効ひずみ範囲

Abstract A loading sequence effect on fatigue life was investigated for piping under seismic loading. A fatigue assessment method which can consider the loading sequence effect conservatively was proposed using the effective strain range. Variable strains in the pipe wall were obtained by finite element analyses. A seismic loading was applied to a system of pipes in the analysis. Fatigue tests were conducted using strains obtained by the analysis. Damage factors at failure calculated by Miner's rule were less than 1.0 and the minimum value was 0.43. It implies that Miner's rule predicted non-conservative fatigue life. Crack growth tests were also conducted to examine the reduction of the fatigue life. It was shown that a single overload strain range accelerated the crack growth rate after the overload and reduced the fatigue life. The damage factor for the strain under seismic loading was recalculated using Miner's rule and the strain ranges which added the maximum increment of the effective strain range. The recalculated damage factors were larger than 1.0 under most conditions. The proposed procedure is available to predict the fatigue life of piping under seismic loading.

Keywords fatigue, seismic loading, variable strain, loading sequence effect, crack growth rate, effective strain range

# 1. 緒言

近年,原子力発電プラントにおいては,運転年数や想定 する地震荷重の増加などにより,評価上の疲労損傷が大き くなる傾向にある.現在,国内プラントの耐震設計におけ る疲労評価には,日本機械学会の設計・建設規格(1)に規定 される手順と設計疲労線図が用いられている<sup>(2)</sup>.当該設計 疲労線図は,試験によって得られた最適疲労線図に対し, 繰返し数で20倍,ひずみ範囲で2倍の余裕が考慮されて いるが,その裕度の根拠は明確ではない.日本溶接協会で は,疲労試験の結果を実機評価に適用する上で想定すべき 影響因子を列記し、それぞれの因子に対して考慮すべき裕 度を定量化した.そして、それらの裕度を積み上げること で、新たな設計疲労曲線を提案した<sup>(3)</sup>.

影響因子のうち,荷重振幅が繰返しに伴って変化する変 動荷重の影響として,疲労限度以上と以下の応力振幅が混 在する場合の疲労限度の低下影響を考慮している.また, その妥当性の検証として,高低温水合流部に発生する負荷 波形を用いて,配管の高サイクル熱疲労に対して,保守的 な評価となることを確認している.変動荷重が疲労強度に 及ぼす影響として,上述した疲労限度の低下に加え,負荷

<sup>\*1</sup> 日本機械学会論文集, Vol. 87, No.897 (2021) (DOI:10.1299/transjsme.21-00025)より転載

<sup>\*2 (</sup>株) 原子力安全システム研究所 技術システム研究所



Fig. 1 Pipe configure for finite element analysis.

する荷重の順序によって疲労寿命が変化するいわゆる荷 重履歴効果がある.この効果により、線形累積損傷則(以 後、マイナー則)による疲労寿命の予測が非保守側となる 可能性がある<sup>(4-6)</sup>.

プラント機器の設計では起動停止などの運転状態の変 化が疲労損傷の駆動力として考慮される. そして, 評価に おいては、保守側になるように、正と負の負荷をもたらす 運転状態変化が組み合わされ、荷重振幅が決定される. そ のため,実際の荷重履歴と評価上の荷重履歴は必ずしも一 致せず、荷重履歴効果は陽には考慮されてこなかった.し かし, 地震荷重では, 変動する荷重が時系列で与えられる ことから,実際に荷重履歴効果による影響が生じると推測 される. 地震荷重に対する荷重履歴効果を検討した例とし て、山口ら<sup>の</sup>は、 亀裂を有する配管を対象に 地震荷重下に おける亀裂進展評価手法を検討している. その中で, 過大 な圧縮荷重負荷後に亀裂進展速度が加速することを試験 で確認し,その影響を考慮できる亀裂進展評価方法を提案 した.しかしながら, 亀裂発見後の健全性評価手法の構築 に加え,設計段階においてこれらの荷重履歴効果を考慮し た評価を行うことが求められる.

本研究では、マイナー則による評価上の疲労損傷量(疲 れ累積損傷係数)を算出する現在の評価手順に対し、地震 荷重における荷重履歴効果の程度を試験的に調べるとと もに、荷重履歴効果を考慮するための具体的な評価手順を 検討した.まず、オーステナイト系ステンレス鋼(SUS316) を対象に地震荷重下での疲労寿命を試験により調べた.モ デル配管系に発生する地震荷重によるひずみ変動を算出 し、疲労試験で付与するひずみ波形を作成した.そして、 得られたひずみ波形を負荷した疲労試験を行い、一定ひず み振幅試験の結果と比較した.次に、疲労寿命低下の要因 を考察するため,地震荷重によって生じる特徴的なひずみ 波形を用いた疲労試験も行った.さらに,平板試験片を用 いた亀裂進展試験により,過大ひずみを負荷した際の亀裂 進展速度の変化を調べるとともに,変化をもたらす要因を 考察した.得られた知見をもとに荷重履歴効果を保守的に 考慮できる評価手法を提案し,その妥当性について検証し た.

# 地震荷重下の配管に生ずるひずみ波形の 算出

# 2.1 解析方法

配管系に地震動を負荷した場合の配管の振動を Abaqus 6.14 による有限要素解析で模擬した. 解析対象と有限要素 モデルを図1に示す.また、図2に解析モデルの固有モー ドと固有振動数を示す.このモデルは、2つのエルボを含 む配管系に弁を模擬した錘が取り付けられている<sup>(8)</sup>. エル ボ,直管部ともにシェル要素でモデル化した.錘による影 響は、シェル重量を錘相当分増加させることで考慮した. モデル全体の要素数は8320,節点数は8469で、板厚方向 積分点数は5とした. 解析に用いた諸元を表1に示す. 2 直線近似した応力・ひずみ関係に,移動硬化則を適用した. 幾何学的非線形性は考慮していない. 解析では、床面に原 子力発電プラントの基準地震動を模擬した加速度を付与 した. x および y 方向には,最大 700 cm/s<sup>2</sup>の図 3(a)に示す 加速度を, z 方向には最大 468 cm/s<sup>2</sup>の図 3(b)に示す加速度 を与えた. いずれの加速度も,時間幅 $\Delta t = 0.01$  s,時間は 84.34s で与えられている. これらの加速度応答スペクトル (減衰定数1%の場合)を図4に示す. 配管には, 1MPaの







Fig. 3 Input acceleration for analysis



Fig. 4 Acceleration response spectrum for input acceleration. The damping constant assumed to be 1%.

内圧を付与した. 門形サポートに対しては弾塑性サポート モデルを用いた. 弾塑性サポートモデルでは,線形ばね要 素にて鉛直方向変位をモデル化し,水平方向は,変形抵抗 と塑性変形によるエネルギー吸収をモデル化するためト ラス要素を使用している<sup>(9)</sup>. サポートの剛性と降伏荷重は サポート単体の静的荷重試験で得られた表 2 の値を用い た. 減衰は,固有振動数の1次振動数(水平方向の主要モ ード)と3次振動数(鉛直方向の主要モード)の減衰比が 0.5%であるとしたレーリー減衰を適用した.

Component	Specifications			
Pipe	Geometry	JIS 100A Sch40 (Outer diameter 114.3 mm, Thickness 6mm)		
	Young's modulus	203 GPa		
	Poisson's ratio	0.30		
	Yield strength	310 MPa		
	Secondary stiffness	2.03 GPa		
Weight	Mass	600 kg		

Table 1 Analysis parameter

Table 2 Analysis parameters for supporting structures.

	Specific	Element type	
Vertical direction	Spring constant	Spring constant 5.99×10 <sup>3</sup> N/mm	
Horizontal direction	Primary stiffness	591 MPa	
	Yield strength	117 MPa	Truss element
	Secondary stiffness	127 MPa	

# 2.2 解析結果

全時間(84.34s)における相当塑性ひずみの要素毎の最 大値の分布を図5に示す.配管系全体では,錘近傍のエル ボ部側面の内面で最大となった.この位置における全時間 の最大値と最小値の差であるひずみ範囲は,周方向と軸方 向に対して,それぞれ0.43%と0.05%であり,周方向のひ ずみ範囲が大きかった.エルボ部の形状変化を確認したと ころ,近傍に存在する錘の応答により,エルボの面内変形 が発生し,それに伴い管断面形状が円形から楕円状に変形 していることが確認できた.すなわち,エルボのオーバル 変形により,側面の周方向ひずみの変動が大きくなった. 図6に相当塑性ひずみが最大となった位置における周方 向ひずみの時間変化を示す.解析初期に圧縮ひずみが発生 しているのは,錘の死荷重によりエルボ断面形状が楕円状 に変形し,管内面側に圧縮ひずみが発生したためである.



Fig. 5 Distribution of maximum equivalent plastic strain during 84.34 s.



Fig. 6 Circumferential strain at the position of the maximum equivalent plastic strain.

# 2.3 解析結果を用いた負荷波形の作成

図 6 に示した相当塑性ひずみが最大となった位置での 周方向のひずみから試験に用いるひずみ波形を作成した. 試験上の制約から,解析によるひずみ波形から細かな変動 成分を間引いたモデル波形とした.まず,オリジナルの波 形から,極値を抽出した.次に,隣接するひずみの差が, ひずみ範囲 *Δε* (全時間における最大値と最小値の差)の 5%以下となる場合は削除した.データ数削減後のひずみ 波形を図7に示す.疲労試験では,ひずみ範囲の影響を調 べるため,図7のひずみ範囲 *Δε* が所定の値となるように 比例倍した波形(以下,地震負荷波形と表記)を負荷した.

地震負荷波形による疲労寿命の変化の要因を考察する ために、地震負荷波形の特徴をモデル化した波形も作成し た.図7に示した波形では、ひずみが周期的に増加と減少 を繰り返す傾向が確認できる.この特徴を再現した波形と して、図8に示すような漸増・漸減するひずみ波形を作成 した.ここで平均ひずみは零とし、50点で1ブロックの 構成とした.そして、*4* が所定の値となるようにひずみ を比例倍した.図7では、スパイク状の波形も確認できる. この特徴を再現するため、図9に示すような周期的な過大 ひずみを負荷する波形も用いた.過大ひずみの符号は、(a)







(a) Tensile and and compressive overloads  $(\pm OL)$ 



(c) Compressive overload (- OL)

Fig. 9 Periodic overload strain applied for fatigue tests.

引張・圧縮(±),(b) 引張のみ(+),(c) 圧縮のみ(−)の 3 種類とした. 過大ひずみの大きさ εοL は定常変動時のひ ずみ振幅 Δε/2 の 2 倍と 4 倍の 2 種類(以下,各々OLR = 2, OLR = 4 と表記)とした. また,過大ひずみを付与す るインターバルのサイクル数 N<sub>int</sub> も系統的に変化させた.

# 3. 疲労試験

### 3.1 試験方法

試験に用いた 316 ステンレス鋼の化学組成を表 3 に, 機械的性質を表 4 に示す.比較的大きな圧縮ひずみを負荷 する条件では座屈を防止するため,図 10 (a)に示す砂時計



Fig. 8 Step up and down strain applied for fatigue tests.



(b) Tensile overload (+ OL)

型試験片を使用した. 試験片表面は,バフ研磨仕上げとした. また,砂時計型試験片では径方向伸び計を使用し,軸 ひずみを同定した. 径変化値から軸ひずみ(対数ひずみ) &の算出には,次式を用いた.

$$\varepsilon_{t} = \ln\left(\frac{l}{l_{0}}\right) = \ln\left(\frac{D_{0}}{D}\right)^{2}$$
(1)

ここで、 $h_0$ は変形前の長さ、Iは変形後の長さ、 $D_0$ は変形 前の直径、Dは変形後の直径であり、体積一定の仮定によ り $h_0 D_0^2 = I D^2$ の関係を用いた.一方、比較的ひずみ振幅が 小さい試験では、図 10(b)に示す平滑丸棒試験片を使用し た.

Table 3 Chemical content of test material (wt %).

Fe	С	Si	Mn	Р	S	Ni	Cr	Мо
Bal.	0.05	0.23	1.29	0.036	0.028	10.05	16.98	2.01

Table 4 Mechanical properties of test material

0.2% proof strength	Tensile strength	Elongation	Reduction of area
284 MPa	617 MPa	0.61	0.80

Unit: mm



(a) Hourglass-type specimen



(b) Plane specimen

Fig. 10 Geometry of test specimen for fatigue tests.

試験は全て室温大気中で実施した.ひずみ波形として は、以下の4種類を付与した.

- (1) 一定ひずみ振幅試験
- (2) 地震負荷波形試験
- (3) 漸増・漸減ひずみ試験
- (4) 周期的過大ひずみ試験

表 5 から表 8 に試験条件の一覧を試験結果と併せて示 す. 表中の N<sub>f</sub> は試験片破断までに要した過大ひずみ等を 含む全繰り返し数である.これらの試験では,砂時計型試 験片では破断した時点を,平滑丸棒試験片では,荷重 25% 低下もしくは破断した時点を破断寿命として定義した.ま た,試験速度は一定ひずみ振幅試験の場合は 0.40%/s,そ れ以外の試験では,1ブロック中の最大ひずみと最小ひず みの差に対してひずみ速度が 1.6%/s となるように周波数 を設定し,試験中は同じ周波数を適用した.

$\Delta \varepsilon/2$ (%)	Specimen type	$N_{\rm f}$
0.20	Plane	> 10 <sup>6</sup>
0.21	Plane	415,358
0.23	Plane	319,975
0.25	Plane	172,500
0.30	Plane	59,025
0.40	Plane	26,390
0.50	Plane	8,970
0.60	Plane	3,720
0.70	Plane	3,333
1.0	Hourglass	830
1.5	Hourglass	301
2.0	Hourglass	175
2.5	Hourglass	101
3.0	Hourglass	73
3.5	Hourglass	57
4.0	Hourglass	45
4.5	Hourglass	38
5.0	Hourglass	30
5.5	Hourglass	23
6.0	Hourglass	22
7.0	Hourglass	18
8.0	Hourglass	13

#### Table 5 Summary of fatigue tests (Constant amplitude strain).

Table 6 Summary of fatigue tests (Strain under seismic loading). One block consists of 1713 cycles.

∆ɛ/2 (%)	Specimen type	$N_{\mathrm{f}}$
0.4	Plane	797,354
0.5	Plane	274,297
0.6	Plane	161,690
0.7	Plane	69,033
1.0	Hourglass	21,287
1.5	Hourglass	7,832
2.0	Hourglass	3,903
2.5	Hourglass	2,426

Table 7 Summary of fatigue tests (Step up and down strain).One block consists of 50 cycles.

<i>∆ε</i> (%)	Specimen type	$N_{\rm f}$
2.0	Hourglass	6,024
3.0	Hourglass	1,872
4.0	Hourglass	1,174
5.0	Hourglass	774

Over load type	Specimen type	$\mathcal{E}_{OL}$ (%)	<i>∆ε</i> /2 (%)	$N_{\rm int}$	$N_{\rm f}$
	Hourglass	± 1.0	0.5	49	4,661
	Hourglass	± 1.5	0.75	49	966
	Hourglass	$\pm 2.0$	1.0	49	817
	Hourglass	± 2.5	1.25	49	502
	Hourglass	± 1.0	0.5	2	1,765
$OLR = \pm 2$	Hourglass	± 1.0	0.5	5	2,418
	Hourglass	± 1.0	0.5	10	2,794
	Hourglass	± 1.0	0.5	30	4,395
	Hourglass	± 1.0	0.5	100	4,745
	Hourglass	± 1.0	0.5	500	6,879
	Hourglass	± 1.0	0.5	1000	6,231
	Hourglass	± 1.0	0.25	49	11,551
	Hourglass	± 1.5	0.375	49	4,225
	Hourglass	$\pm 2.0$	0.5	49	2,350
	Hourglass	± 2.5	0.63	49	1,302
	Hourglass	± 1.0	0.25	2	1,984
$OLR = \pm 4$	Hourglass	± 1.0	0.25	5	3,889
	Hourglass	± 1.0	0.25	10	5,688
	Hourglass	± 1.0	0.25	30	8,961
	Hourglass	± 1.0	0.25	100	13,938
	Hourglass	± 1.0	0.25	500	22,794
	Hourglass	± 1.0	0.25	1000	32,641
	Hourglass	1.0	0.5	2	3,777
	Hourglass	1.0	0.5	10	5,624
OLR = +2	Hourglass	1.0	0.5	100	7,494
	Hourglass	1.0	0.5	500	8,640
	Hourglass	1.0	0.5	1000	7,031
	Hourglass	1.0	0.25	2	10,881
	Hourglass	1.0	0.25	10	17,754
OLR = +4	Hourglass	1.0	0.25	100	43,279
	Hourglass	1.0	0.25	500	83,548
	Hourglass	1.0	0.25	1000	71,382
	Hourglass	- 1.0	0.5	2	3,408
	Hourglass	- 1.0	0.5	10	4,089
OIP = -2	Hourglass	- 1.0	0.5	50	5,754
OLK = -2	Hourglass	- 1.0	0.5	100	6,458
	Hourglass	- 1.0	0.5	500	6,994
	Hourglass	-1.0	0.5	1000	7,436
	Hourglass	- 1.0	0.25	2	9,198
	Hourglass	-1.0	0.25	10	11,000
OIP = -4	Hourglass	-1.0	0.25	50	19,278
OLK = -4	Hourglass	- 1.0	0.25	100	16,675
	Hourglass	-1.0	0.25	500	31,747
	Hourglass	- 1.0	0.25	1000	35,916

Table 8 Summary of fatigue tests (Periodic overload strain).

### 3.2 試験結果

#### 3.2.1 一定ひずみ振幅試験

広範囲なひずみ振幅に対する基本データを採取するため、一定ひずみ振幅試験を実施した.ひずみ振幅が最大であった Δε/2=8.0%では13回で破断した.一方、Δε/2=0.20%では、10<sup>6</sup>回でも未破断であったため、試験を終了した. 試験結果をもとに以下の回帰式を作成した<sup>(10)</sup>.図11に回帰曲線を試験結果とともに示す.

$$\Delta \varepsilon = 57.1 \times N_{\rm f}^{-0.512} \quad \left(N_{\rm f} < 10^3\right) \tag{2}$$

$$\log N_{\rm f} = \frac{3.79 \times 10^{-2}}{\Delta \varepsilon - 0.40} - \frac{\Delta \varepsilon}{0.638} + 5.53 \ (N_{\rm f} \ge 10^3) \quad (3)$$



Fig. 11 Fatigue curve obtained by constant amplitude fatigue tests

#### 3.2.2 地震負荷波形試験

破断までに負荷したひずみ波形からマイナー則により, 以下の式により疲れ累積損傷量 DF を求めた.

$$DF = \sum_{i}^{n} \frac{1}{N_{\rm fp} \left( \Delta \varepsilon_i \right)} \tag{4}$$

ここで、 $\Delta \epsilon_i$  は破断までに負荷したひずみ波形をレインフロー法<sup>(11)</sup>で抽出したひずみ範囲を、n はひずみ範囲の数を示す、 $N_{\rm fp}(\Delta \epsilon_i)$ は $\Delta \epsilon_i$ に対して式(2)および式(3)から得られる $N_{\rm f}$ を示す、図 12にひずみ振幅 $\Delta \epsilon/2$ とDFとの関係を示す、 $\Delta \epsilon/2$ =1.5%、2.5%以外の条件ではDFが1未満

で破断しており、その最小値は 0.43 であった. これはマ イナー則による予測より短寿命で破断することを意味す る.また、ひずみ振幅が小さいほど DF は低下する傾向を 示した.ただし、低下傾向はおよそ Δε/2=0.7%以下で飽和 していた.



Fig. 12 Calculated fatigue damage for strain under seismic loading. DF for many cases was less than 1.0. It implies that Miner's rule could not predict the fatigue life conservatively.

#### 3.2.3 漸増・漸減波形および周期的過大ひずみ試験

図13に漸増・漸減波形および引張・圧縮の周期的過大 ひずみを負荷した場合に対するひずみ範囲と DF との関 係を示す. 横軸は,漸増・漸減波形の場合は 4ε,周期的過 大ひずみ波形の場合は 2εot とした.漸増・漸減波形の場合 は,ひずみ範囲によらずほぼ DF = 1 で破断していた. 一 方,周期的な過大ひずみを負荷した場合は,ひずみ範囲が 低下すると DF は減少する傾向があり,2条件を除くと DF が1 未満で破断した.また,過大ひずみの比率が大きい OLR = ±4 の条件のほうが DF は小さかった.

過大ひずみを付与し、 $N_{int}$ を系統的に変化させた場合の 結果を図 14 に示す. OLR = 2 では $\varepsilon_{OL}$  = 1.0%,  $\Delta \varepsilon/2$  = 0.5%, OLR = 4 では $\varepsilon_{OL}$  = 1.0%,  $\Delta \varepsilon/2$  = 0.25%とした. いずれの条 件でも、DFが1未満で破断した.  $N_{int}$ = 2 の場合では、過 大ひずみの符号や比率にかかわらず DF はおよそ 0.5 から 0.7 となった. OLR = 2 の場合、 $N_{int}$ が増加するに伴い、 DFはほぼ一定か増加する傾向にあり、OLR = 4 の場合は、  $N_{int}$ の増加とともに DF が減少し、 $N_{int}$  = 100 付近から上昇 に転じる傾向が見られた. また、OLR の大きさが同じで あれば、引張のみの過大ひずみを付与した場合と比較して、 圧縮のみの過大ひずみを付与した場合の DF が小さくな る傾向があった.



Fig. 13 Calculated fatigue damage for step up and down strain and periodic overload strain. Periodic overload strain rather than step up and down reduced fatigue life. DF for OLR = 4 was smaller than that of OLR = 2.



Fig. 14 Calculated fatigue damage for periodic overload strain. DF for all the cases was less than 1.0 and changed with  $N_{\text{int}}$ . DF for compressive overload was smaller than that of tensile overload when the ratio of overload was the same value.

# 3.3 疲労試験のまとめ

地震荷重下で配管に生じたひずみ波形を用いて,疲労 試験を行った結果,図12に示すとおりDFが1未満で破 断する場合があり,明瞭な荷重履歴効果が確認された.地 震負荷波形の特徴をモデル化した漸増・漸減波形および引 張・圧縮の過大ひずみを負荷した疲労試験では,漸増・漸 減する波形よりむしろ過大ひずみを付与した場合の寿命 低下が顕著であった.また,疲労寿命低下の程度は,過大 負荷の大きさと頻度により変化した.とくに,引張よりも 圧縮の過大ひずみを付与した場合の疲労寿命低下が顕著 であった.過大荷重が亀裂進展速度に与える影響について は,数多くの研究がなされており,引張の過大荷重の場合 は塑性誘起閉口などによる遅延効果が,圧縮の過大荷重の 場合は,亀裂先端部の引張の残留応力場の形成などにより 加速することが報告されている<sup>(12)</sup>.また,過大荷重負荷後 の応力比が負の場合は,引張の過大荷重の場合でも,亀裂 進展速度が加速することも報告されている<sup>(13)</sup>.これらの報 告の多くは,炭素鋼やアルミニウム合金を対象にした結果 であるが,ステンレス鋼に対しても,過大な圧縮荷重を負 荷することにより寿命が低下し<sup>(14)</sup>,亀裂進展速度が加速す ることが示されている<sup>(15,16)</sup>.本試験においても,過大ひず み負荷後の亀裂進展速度の加速が疲労寿命低下をもたら したと考えられる.過大ひずみが亀裂進展の加速,および 疲労寿命の低下をもたらす要因を考察するため,次章では 過大ひずみを模擬した亀裂進展試験を行った.とくに,亀 裂進展と疲労寿命の直接的な関係を明らかにするため,疲 労試験と同じ両振りのひずみ制御下における亀裂進展挙 動を調べた.

### 4. 亀裂進展試験

# 4.1 試験方法

疲労試験に使用した材料と同一ヒートの素材から製作 した図 15 に示す平板試験片<sup>(17)</sup>を用いた.平行部の長さは 36 mm で,試験片中央部(図 15 の A 部)にはクリップゲ ージを取り付けるためエッジ加工を施した.また,放電加 工により長さ 0.5 mm のスリットを導入し,機械予亀裂の 長さは *a* = 1 mm とした.試験部中央から長手方向に 14 mm の位置に取り付けたひずみゲージの測定値を用いて ひずみ制御試験を実施した.クリップゲージで計測した亀 裂開口変位と荷重から除荷弾性コンプライアンス法によ り亀裂長さを推定するとともに亀裂開口点を同定した<sup>(17)</sup>.

試験では、図 16 に示す通り、亀裂長さa=3 mmに到達した時点で、引張・圧縮の過大ひずみ(以後、 $\pm$  OL と表記)、または圧縮の過大ひずみ(同、- OL)を負荷した.また、参照データとして一定振幅試験も実施した.表9に試験条件を示す.過大ひずみの大きさcoLは 0.5% ~ 1.0%に変化させた.試験速度は、ひずみ速度が 0.4% s となるように設定した.

### 4.2 試験結果

図 17 に亀裂長さと負荷サイクル数の関係を示す. 過大 ひずみを付与した a=3 mm 以降の傾きは過大ひずみの大 きさにより異なっていた. また,一定振幅試験の結果と比 較して,過大ひずみを負荷すると,進展が明らかに加速し ていた.



Fig. 15 Geometry of a plate specimen for crack growth test and configuration of strain gauge and clip gauge.



Fig. 16 Single overload strain applied for crack growth tests.

Load type	EOL (%)	∆ɛ⁄2 (%)
Constant amplitude		0.25
	± 0.5	0.25
$\pm$ OL	± 0.75	0.25
	± 1.0	0.25
	- 0.5	0.25
- OL	-0.75	0.25
	- 1.0	0.25

Table 9 Summary of test conditions for crack growth tests.



Fig. 17 Relationship between crack length and number of cycles. A single overload was applied when crack length reached 3 mm. The inclination of the crack growth curve changed at 3 mm.



Fig. 18 Relationship between crack growth rate and strain intensity factor range. The crack growth rates for the cases of constant amplitude correlated well with the strain intensity factor range. The crack growth rate increased after a single overload.

2

図18に亀裂進展速度とひずみ拡大係数範囲の関係を示す.ひずみ拡大係数範囲 *ΔK*。は、以下の式より求めた.

$$\Delta K_{\varepsilon} = f \Delta \varepsilon \sqrt{\pi a} \tag{5}$$

$$f = 0.265(1 - \frac{a}{W})^4 + \left(0.857 + 0.265\frac{a}{W}\right)\left(1 - \frac{a}{W}\right)^{-\frac{3}{2}}(6)$$

ここで, f は形状係数<sup>(18)</sup>で式中の W は試験片の幅である. 図には, 過大ひずみを付与しない一定振幅試験の結果も示 した. 過大ひずみを負荷していない場合の進展速度は, 両 対数グラフ上でほぼ直線状で近似できる.一方, 赤色で示 した過大ひずみ負荷後の進展速度は増加していた.また, 増加の程度は、過大ひずみが大きくなると増える傾向があった.以上の傾向は引張・圧縮、および圧縮の過大ひずみをかけた場合に共通に見られた.ただし、圧縮の過大ひずみを負荷した場合の増加量は、*ε*ot=-0.75%と-1.0%の条件では同程度であった.引張・圧縮の場合と圧縮のみの場合では、ひずみ速度の増加の程度については大きな差異は見られなかった.

図 19 に有効ひずみ範囲と亀裂長さの関係を示す.有効 ひずみ範囲 $\Delta \epsilon_{eff}$ は、測定した亀裂開口点のひずみ $\epsilon_{op}$ から、 以下の式で求めた.

$$\Delta \varepsilon_{\rm eff} = \varepsilon_{\rm max} - \varepsilon_{\rm op} \tag{7}$$



Fig. 19 Relationship between normalized effective strain range and crack length.  $\Delta a$  is the increment of the crack length after overloading.  $\Delta \varepsilon_{\text{eff}}/\Delta \varepsilon$  increased abruptly after the overload and decreased gradually.



Fig. 20 Relationship between crack growth rate and effective strain and stress intensity factor ranges. The crack growth rates correlated well with  $\Delta K_{\epsilon(eff)}$  and  $\Delta K_{eff}$  rather than  $\Delta K_{\epsilon}$ .

 $\varepsilon_{max}$ は一定振幅負荷サイクル中の最大ひずみで、本試験条件では 0.25%となる. 横軸は、 $\Delta a = a - 3 \text{ mm}$ で、 $\Delta \varepsilon_{eff}$ はひずみ範囲  $\Delta \varepsilon$  で無次元化している. 過大ひずみ負荷後に有効ひずみ範囲は増加し、ピーク値を示した後は、徐々に低下した. また、 $\Delta \varepsilon_{eff}/\Delta \varepsilon$ の最大値は過大ひずみが大きいほど増加した. これらの傾向については、引張・圧縮の過大ひずみを負荷した場合と、圧縮のみの過大ひずみを負荷した場合で類似していたが、 $\varepsilon_{OL}$ の大きさが 0.5% と 0.75% での最大値を比較すると、圧縮のみの過大ひずみの場合のほうが大きかった.

図 20(a),(b)に、下式で定義される有効ひずみ拡大係数範 囲と亀裂進展速度の関係を示した.

$$\Delta K_{\varepsilon(\text{eff})} = f \, \Delta \varepsilon_{\text{eff}} \sqrt{\pi a} \tag{8}$$

図18と比較して、過大ひずみ負荷後の亀裂進展速度は、 ひずみ振幅一定試験の結果に近くなった. とくに εoL=± 0.5%,-0.5%の条件では、同程度となっていた.一方、比 較的過大ひずみが大きかった他の条件ではなお相違があ った. 次に、横軸を有効応力拡大係数範囲で整理した結果 を図 20(c),(d)に示す. この場合は, 過大ひずみ負荷後の亀 裂進展速度はひずみ振幅一定試験の結果と相違があった が、 亀裂が進展するにつれて、 その相違は小さくなる傾向 があった. 亀裂閉口を考慮したひずみの有効範囲を用いる ことで亀裂進展速度との相関がよくなり,有効応力拡大係 数を用いた場合は,過大ひずみ負荷の有無にかかわらず亀 裂進展速度が一本の直線で近似できた. つまり, 亀裂進展 の加速は有効範囲の増加(亀裂閉口範囲の減少)によりも たらされており、有効範囲を考慮することで、過大ひずみ 負荷後の亀裂進展速度を予測することができると考えら れる.

## 5. 考察

疲労寿命は、亀裂発生までの期間と亀裂進展の期間から成るが、ステンレス鋼の疲労寿命の大部分は亀裂進展期間に等しく、発生までの期間は無視できる程度に小さい<sup>(19)</sup>. そのため、過大ひずみ負荷後の亀裂進展速度の加速は、疲労寿命に直接的な影響を及ぼすことになる. そのため、周期的な過大ひずみを負荷した疲労試験では、DFが1未満で破断したと考えられる. また、過大ひずみの比率が大きいほうが、有効ひずみ範囲が大きくなり、破断時のDFの低下が顕著であった. 過大ひずみの発生頻度によっても、疲労寿命の低下の程度は変化していた. その特徴として破断時のDFはある発生頻度で最小となり、頻度が少なくな

るにつれ、すなわち N<sub>int</sub> が増加するにつれ、再び上昇する 傾向を示していた.これは、過大ひずみの負荷により一時 的に有効ひずみ範囲は増加するものの、その後は負荷前の 値に漸近する傾向があったように、その増加効果が持続す るサイクル数が限定的であるためと考えられる.

DF が1未満で破断する場合,マイナー則による評価で は、予測した寿命より短寿命側で破断する可能性があるた め、疲労評価においては荷重履歴効果による影響を考慮す る.図21に示す通り、過大ひずみ負荷後は亀裂開口ひず みが低下する.一定振幅試験時の有効ひずみ範囲を $\Delta \epsilon_{eff(CA}$ とすると、過大ひずみ負荷後の有効ひずみ範囲は $\Delta \epsilon_{eff(CA}$ から $\Delta \epsilon_{eff(OL})$ に増加する. $\Delta \epsilon_{eff(OL})$ の大きさは、過大ひずみの 大きさや頻度により変化するため予測することは難しい. しかし、 $\Delta \epsilon_{eff(OL})$ は最大でも全ひずみ範囲 $\Delta \epsilon$ (図16に示す  $\Delta \epsilon$ )を超えることはできない.よって、過大ひずみによる 有効ひずみ範囲の増加量の最大値は、 $\epsilon_{h(max)} = \Delta \epsilon - \Delta \epsilon_{eff(CA})$ と なる.つまり、ひずみ範囲が $\epsilon_{h(max)}$ だけ増加すると仮定す ることで荷重履歴効果による疲労寿命低下を保守的に予 測することができる.

ー定ひずみ振幅負荷の場合は、応力零となった時点で 亀裂が開口すると仮定することができる<sup>(20)</sup>.したがって、 図 21 に示すように、*ε*h(max)を以下の式で算出した.

$$\varepsilon_{\rm h(max)} = \Delta \varepsilon - \Delta \varepsilon_{\rm eff(CA)} = -\frac{\sigma_{\rm min}}{E} \left( \sigma_{\rm min} \le 0 \right) \tag{9}$$

式中の $\sigma_{\min}$ はひずみ振幅一定の疲労試験における応力の 最小値であり,破断時のサイクル数の約半分の時点での値 を用いた. 求めた  $\varepsilon_{h(max)}$ を図 22 に示す. 図中の線は以下の 式で表される回帰曲線を示す.

$$\frac{\varepsilon_{\rm h(max)}}{\Delta\varepsilon} = 0.178 \times \Delta\varepsilon^{-0.488}$$
(10)

 $\epsilon_{h(max)}/4\epsilon$ は $\Delta\epsilon$ とともに減少する傾向があった.これは図 23に示す通りひずみ範囲 $\Delta\epsilon$ が大きくなると塑性ひずみの 割合が増加し $\Delta\epsilon_{eff(CA)}/\Delta\epsilon$ が増加するためである.図12に 示す通り地震負荷波形に対する DF は $\Delta\epsilon$ が減少するにつ れ,低下する傾向があった.これは、 $\Delta\epsilon$ が減少するにつれ 履歴効果による最大限の効果の割合  $\epsilon_{h(max)}/\Delta\epsilon$ が大きくな るため、DF が低下したと推定される.一方、ひずみ振幅 が小さいほど DF が低下する要因として、高サイクル領域 における損傷蓄積の過小評価が考えられる.図12に示し た $\Delta\epsilon/2=0.4\%$ の場合、DF=0.44 のうち  $N_{\rm fp}>10^7$ ( $\Delta\epsilon<0.418$ ) に相当する値は2.7×10<sup>4</sup>と実際に小さく、DF への寄与分 は小さい.しかしながら、仮に疲労限度が消失し、 $N_{\rm fp}>$ 10<sup>7</sup>に相当するすべての $\Delta\epsilon_i$ に対する  $N_{\rm fp}$  が10<sup>7</sup>回であると した場合であっても DF 増加はたかだか 3.3×10<sup>2</sup>であり, 依然として DF への寄与分は小さい.そのため,10<sup>7</sup>回以 上の高サイクル寿命を与える小さいひずみの過小評価に より DF が見かけの上で低下したとは考えにくい.

荷重履歴効果を考慮した疲労評価方法としては,式(4) において DF の計算で用いる  $N_{\rm fp}$ を算出する際に, $\Delta \epsilon$ では なく  $\Delta \epsilon + \epsilon_{\rm h(max)}$ に対する  $N_{\rm fp}$ を用いることが考えられる. つ まり, DF として次式による  $DF_{\rm h}$ を用いる.

$$DF_{\rm h} = \sum_{i}^{n} \frac{1}{N_{\rm fp} \left( \Delta \varepsilon_i + \varepsilon_{\rm h(max)} \right)} \tag{11}$$

この手順に従って疲れ累積損傷量 DFh を計算した. 周期 的な負の過大ひずみを負荷した場合の結果を図24に、地 震負荷波形の場合の結果を図 25 に示す. 図には比較のた めに,図12および図14に示したDFも記した.OLR=-2  $(\Delta \epsilon/2 = 0.5, \epsilon_{OL} = -1.0)$  の1条件, OLR = -4 ( $\Delta \epsilon/2 = 0.25$ , εoL = -1.0)の5条件,地震負荷波形の1条件以外の場合 は、 $DF_h$ は1以上となっていた. OLR = -4 の場合、多く の条件で1以上とはならなかったが、図 20(b)に示した通 り過大ひずみが比較的大きい場合は,有効ひずみ範囲を用 いても亀裂進展速度が過小評価となるためと考えられる. 一方, 地震負荷波形の場合は, ばらつきはあるものの比較 的保守側の評価結果となったといえる. N<sub>fp</sub>の算出に用い た式(2)および式(3)は試験結果の最適近似であること から,正確な DFh が予想できたとしても必ずしも1以下 とはならない.いずれにしても、地震荷重下で配管に生じ るひずみ波形に対しては,有効ひずみ範囲の増加効果を考 慮することで,荷重履歴効果を見込んだ疲労寿命予測が可 能であると考える.



Fig. 21 Schematic drawing explaining variation of effective strain range after overload.  $\varDelta \varepsilon_{\text{eff}(\text{OL})}$  and  $\varDelta \varepsilon_{\text{eff}(\text{CA})}$  are effective strain range after overload and during constant amplitude test, respectively. The loading sequence effect is caused by the increment of  $\varDelta \varepsilon_{\text{eff}(\text{OL})}$ - $\varDelta \varepsilon_{\text{eff}(\text{CA})}$ .



Fig. 22 Relationship between normalized strain of maximum loading sequence effect and  $\Delta \varepsilon/2$ .  $\varepsilon_{h(max)}/\Delta \varepsilon$  decreased with  $\Delta \varepsilon/2$ .



Fig. 23 Relationship between normalized stress and strain for constant amplitude tests. These stress and strain were normalized by fluctuation ranges. The ratio of the plastic strain to the total strain increased with  $\Delta \varepsilon/2$ .



Fig. 24 Calculated fatigue damage for periodic compressive overload strain. *DF*<sub>h</sub> were values obtained by the proposed assessment method.



Fig. 25 Calculated fatigue damage for strain under seismic loading.  $DF_h$  were larger than 1.0 except one case.

# 6. 結言

本研究では、地震荷重下で配管に生じるひずみを対象 に、その荷重履歴効果が疲労寿命に与える影響を調べた. ひずみ波形は、簡易な配管系に地震動を模擬した荷重を負 荷することで有限要素解析により求めた.得られたひずみ 波形を負荷した疲労試験を行い、試験片破断時の疲れ累積 損傷量 DFを算出することで疲労寿命の変化を調べた.ま た、ひずみ制御による亀裂進展試験を行い、疲労寿命の低 下要因を考察した.そして荷重履歴効果を考慮可能な疲労 評価手法を提案した.得られた結論は、以下のとおりであ る.

- (1) 地震荷重下で配管のエルボ部に生じたひずみ波形で は,破断寿命がマイナー則による予測寿命より短寿 命側となり,本試験条件における DF の最小値は0.43 であった.
- (2) 地震荷重によるひずみ波形には、周期的に漸増・漸減する傾向およびスパイク状に急増・急減する特徴があった.これらの波形の特徴のうち、漸増・漸減する傾向よりも、周期的に発生する過大なひずみ波形が疲労寿命の低下要因となっていたと推定された.
- (3) 周期的な過大ひずみを負荷した場合は、疲労寿命が 低下し、その程度は、過大負荷の大きさとその頻度 により変化していた.また、引張よりも圧縮の過大 負荷のほうが疲労寿命の低下が顕著であった。
- (4) 一定ひずみ振幅を負荷した亀裂進展試験中に引張・ 圧縮の過大ひずみおよび圧縮のみの過大ひずみを負 荷した後は, 亀裂開口ひずみが低下し亀裂進展速度 は増加していた.また,ひずみまたは応力の有効範 囲を用いることで過大ひずみ負荷後の亀裂進展速度 を予測できた.

(5) 有効ひずみ範囲の増加を保守的に見込むことで荷重 履歴効果を考慮する評価手順を提案した.提案した 手順により地震荷重下で配管に生じたひずみ波形を 対象に疲れ累積損傷量を算出し、その有効性を確認 した.

# 引用文献

- 日本機械学会編,発電用原子力設備規格 設計・建 設規格, JSME S NC1-2008 (2008).
- (2) 日本電気協会, 原子力発電所耐震設計技術規程, JEAC4601-2015 (2017), p. 433.
- (3) 日本溶接協会編,新しい設計疲労曲線と疲労解析に 関するシンポジウム―産業を超えた合理的な共通基 盤の構築に向けて―(第54回 国内シンポジウ ム)資料集,JWES-AE-1901 (2019).
- (4) 菊川真,城野政弘,鎌田敬雄,宋智浩,氷室晴雄, 変動ひずみ条件下の低繰返し疲労(平均塑性ひず み,応力因子の影響),日本機械学会論文集,Vol.
   42, No. 358 (1976), pp. 1625-1632.
- (5) 釜谷昌幸,川久保政洋,316 ステンレス鋼の低サイ クル疲労損傷(変動荷重下での疲労寿命の内部き裂 発生の影響),日本機械学会論文集A編,Vol.76, No.768 (2010), pp. 1048 - 1058.
- (6) 大関裕明, 蓮沼将太, 小川武史, ステンレス鋼
  SUS316L の低サイクル疲労強度に及ぼす変動振幅
  ひずみ条件の影響, 材料, Vol. 62, No. 3 (2013), pp.
  201-206.
- (7) 山口義仁,李銀生,勝山仁哉,鬼沢邦雄,地震荷重 下における配管のき裂進展評価手法の提案,日本機 械学会論文集A編, Vol. 79, No.802 (2013), pp. 730-734.
- (8) 高橋常夫,前川晃,サポート付配管系の耐震性評価 手法に関する研究(弾性振動試験における共振振動 数および応答低減に対する入力加速度の影響), INSS JOURNAL, Vol. 21 (2014), pp. 75-85.
- (9) 高橋常夫,前川晃,支持構造物の降伏後変形強度が 配管系地震応答に与える影響,INSS JOURNAL, Vol. 20 (2013), pp. 84-94.
- (10) 日本材料学会,金属材料疲労信頼性評価標準-S-N 曲線回帰法-,JSMES-SD-6-04 (2004).
- (11) ASTM International, Standard practices for cycle counting in fatigue analysis, Annual book of ASTM Standards 2002 Section III, Vol.03.01 (2002), pp. 746-755.

- (12) Geary, W., A review of some aspects of fatigue crack growth under variable amplitude loading, International Journal of Fatigue, Vol. 14, Issue 6 (1992), pp. 377-386.
- (13) 真壁朝敏, Purnowidodo, A. and Mcevily, A.J., 過大荷 重負荷によるき裂先端近傍の変形がき裂伝ばに及ぼ す影響, 材料, Vol.53, No. 5 (2004), pp. 481-486.
- (14) Kamaya, M. and Kawakubo, M., Loading sequence effect on fatigue life of Type 316 stainless steel, International Journal of Fatigue, Vol.81 (2015), pp. 10-20.
- (15) Kalnaus, S., Fan, F., Jiang, Y. and Vasudevan, A.K., An experimental investigation of fatigue crack growth of stainless steel 304L, International Journal of Fatigue, Vol.31, Issue 5 (2009), pp. 840-849.
- (16) 山口義仁,李銀生,杉野英治,勝山仁哉,鬼沢邦 雄,過大な圧縮荷重がき裂進展挙動に及ぼす影響, 日本機械学会論文集A編, Vol. 78, No.789 (2012), pp. 613-617.
- (17) Kamaya, M., Low-cycle fatigue crack growth prediction by strain intensity factor, International Journal of Fatigue, Vol.72 (2015) pp. 80-89.
- (18) Tada, H., Paris, P.C. and Irwin, G.R., The Stress Analysis of Cracks Handbook Third Edition, American Society of Mechanical Engineers (2000), p. 53.
- (19) Kamaya, M. and Kawakubo, M., Strain-based modeling of fatigue crack growth – An experimental approach for stainless steel, International Journal of Fatigue, Vol.44 (2012), pp. 131-140.
- (20) 釜谷昌幸,川久保政洋,き裂成長予測による低サイ クル疲労の損傷評価(成長予測モデルの構築とその 適用例),日本機械学会論文集A編,Vol.78, No.795 (2012), pp. 1518 - 1533.