# き裂成長予測に基づく疲労評価法の検討

Fatigue Damage Assessment Procedure based on Crack Growth Prediction

㈱原子力安全	釜谷	昌幸	Masayuki KAMAYA	Non Member
システム研究所				
大阪大学	中村	隆夫	Takao NAKAMURA	Member

A fatigue damage assessment procedure based on crack growth prediction was shown, in order to quantify the risk for failure of nuclear power plant components. First, crack initiation and growth behavior during low-cycle fatigue tests was reviewed and it was shown that the fatigue life could be estimated by predicting the crack growth without considering incubation period before the crack initiation. The change in crack size with the number of cycles was obtained by using the equivalent stress intensity factor, which was derived by the strain intensity factor. Then, the structural factor was implemented in the crack growth curve by considering the accelerated crack growth rate together with the enhanced initial size, which was about 300-500  $\mu$ m, and this enabled to show the relationship between the crack size and the usage factor. Finally, establishing a reasonable fatigue damage assessment, the fatigue damage assessment scheme using the crack growth curve was proposed.

Keywords: Fatigue Life, Fatigue Damage, Crack Growth Prediction, Usage Factor, Low-Cycle Fatigue

# 1. 緒 言

原子力発電プラントの機器設計において、疲労損傷は 運転年数の経過とともに蓄積することを前提に、蓄積し た損傷量が許容値を超えないように考慮されている。具 体的には、変動荷重に対して許容される繰返し数を設計 疲労曲線に基づいて決定し、荷重変動1回あたりの損傷 量を許容繰返し数の逆数とする。そして、供用期間中に 想定される損傷量の合計をUsage Factor(以後、UF)と して評価し、UFが1を超えないように設計する。プラン ト供用開始後も、実績の繰返し数からUFを算出し、こ れが1を越えないことを確認する。したがって、プラン ト運転期間の長期化にともなって、UFの実績は増加する ことになる。また、供用期間中のUFには、設計時に考 慮されなかった高温・高圧水環境による疲労寿命の低下 (環境効果)を考慮することになっており、実績のUF

は設計時の想定よりも大きくなる傾向にあり、将来的に は1を超える可能もある。

設計においては、UFが1を越えるか否かが判断基準となり、1以下であれば、その値が問題になることはない。 一方で、供用中は疲労損傷が確実に蓄積され、材料には

連絡先:釜谷昌幸 原子力安全システム研究所 〒919-1205 福井県美浜町佐田 64 E-mail: kamaya@inss.co.jp

何らかの変化がもたらされている。したがって、疲労損 傷による潜在的なリスクの変化を考慮するためには、UF が1を超えたか否かではなく、疲労損傷が材料にもたら す変化とそれが機器の強度や安全機能に及ぼす影響を明 確にしておく必要がある。一方、疲労損傷の実態はき裂 の発生と進展であるという考え方が示されている[1]。疲 労損傷の大きさをき裂サイズとして代表することができ れば、機器の強度や機能への影響を定量的に算出するこ とができ、また実機において損傷の大きさを実測するこ とも可能となる。しかし、疲労損傷量や UF とき裂サイ ズの関係は明確でない。UFを算出するための設計疲労線 図は、直径10mm程度の疲労試験片が破断するまでの繰 返し数(以後、疲労寿命)に設計係数を考慮して決定さ れている。したがって、試験と実機におけるさまざまな 違いが設計係数によって妥当に考慮されたとすると、UF が1に到達した時点では、実機には試験片が破断するレ ベルのき裂が発生している可能性がある。構造健全性の 観点からは、たとえ10mmのき裂が発生したとしても直 ちに問題になるとは限らない。逆に、10 mm以下のき裂 が発生した場合でも、機器の破損に対する潜在的なリス クは増加する可能性がある。同じ UF でも、強度や機能 に対するリスクは機器によって異なるため、実機の状態 を反映した現実的な評価を行うためには、UF を用いた画 一的な評価では対応できない可能性がある。

本研究では、蓄積される疲労損傷による機器の破損リ

スクを評価するため、UFに代表される疲労損傷量とき裂サイズとの対応関係を明らかにする。そして、き裂成長予測を取り入れた疲労評価法について検討する。

## 2. 疲労試験に対するき裂成長予測

### 2.1 疲労試験におけるき裂発生・成長挙動

UF とき裂サイズを対応させるため、疲労寿命とき裂サ イズの関係について、過去に実施された 316 ステンレス 鋼を用いた疲労試験の結果[2][3]をレビューした。試験に 用いられた材料の化学成分を Table1 に示す。2 本の引張 試験片より同定された室温における 0.2%耐力、引張強さ、 伸び、およびヤング率の平均はそれぞれ 297 MPa、611 MPa、0.85、および 202,500 MPa であった。

試験では直径 10 mm の丸棒試験片を用いて試験片表面 に発生するき裂の発生と成長挙動を観察している。試験 はひずみ速度 0.4% の試験速度において、ひずみ範囲 *Δε* を 1.2%または 2.0%に制御して実施された。試験を中断し ながら試験片表面を、アセチルセルロースフィルムを用 いたレプリカ転写によって観察し、試験片を破断に至ら しめた主き裂の発生および長さが測定された。試験片が 破断した時点の繰返し数である疲労寿命 *N<sub>f</sub>*は、*Δε*=1.2% および 2.0% の条件においてそれぞれ 5,937 回および 1,495 回であった。

主き裂長さと繰返し数の関係を Fig.1 に示す。 $\Delta \varepsilon = 1.2\%$ の条件では、長さ 41.2 µm のき裂が  $N/N_f = 0.09$ の時点で 確認され、以後連続的に成長し、成長速度はき裂長さと ともに増加した。一方、 $\Delta \varepsilon = 2.0\%$ では、長さ 130.6 µm の き裂が  $N/N_f = 0.48$ の時点で確認された。 $\Delta \varepsilon = 1.2\%$ の場合 と比較して発生のタイミングが遅いが、これは比較的大 きなひずみ幅の影響で、試験片表面にすべり線や凹凸が 発生して、き裂の判別が困難であったことによる。一般 的に、ひずみ範囲が大きいほどき裂は相対的に早いタイ ミングで発生する。逆に、ひずみ範囲が小さくなると、 き裂発生までの潜伏期間は増加し、疲労限度以下のひず み範囲では潜伏期間が無限大となる。このことから、低 サイクル疲労においては、数+µm の長さのき裂が発生す るまでの潜伏期間は、疲労寿命に対して小さいと考えら れる。

#### 2.2 き裂成長予測による疲労寿命の推定

疲労寿命に対する潜伏期間が相対的に短かったので、 疲労寿命は微小き裂が試験片を破断させるサイズに成長 するまでの成長期間とほぼ等しくなる。したがって、き 裂成長を予測することで疲労寿命を推定することが可能

Table 1 Chemical content of test material (mass %).

Fe	С	Si	Mn	Р	S	Ni	Cr	Мо
Bal.	0.06	0.5	1.3	0.031	0.027	10.18	16.94	2.02



Fig. 1 Change in crack length on the surface obtained by replica specimens during low-cycle fatigue tests [2][3].



Fig. 2 Relationship between crack growth rate and equivalent stress intensity factor.

となる。ここでは、等価応力拡大係数を用いた疲労寿命 推定の手順 について述べる。

Fig.1 に示したき裂サイズと繰返し数の関係からき裂成 長速度を算出した。Fig.2 は深さ方向のき裂成長速度 (*da/dN*)と等価応力拡大係数の関係を示す。き裂深さは 表面長さの4分の1として算出した。等価応力拡大係数 範囲(*ΔK*<sub>eq</sub>)は次式で定義される。

$$\Delta K_{\rm eq} = f \Delta \varepsilon E \sqrt{\pi a}$$

ここで、a はき裂深さ、f は応力拡大係数で用いられる形 状係数、E は室温におけるヤング率を示す。図にはこれ まで採取された応力振幅 $\sigma_a$ が250 MPa および270 MPaの 荷重制御試験におけるき裂成長速度[3]も示しており、い ずれの条件でもき裂成長速度はAKeg とよい相関を有して いる。通常、高サイクル疲労におけるき裂成長速度は応 力拡大係数が用いられるが、ステンレス鋼の場合、疲労 限度近傍においても応力・ひずみ関係にヒステリシスル ープがあらわれ、応力拡大係数とき裂進展速度の関係に は大きなばらつきが見られた[3]。ステンレス鋼の疲労寿 命は、高サイクル領域を含め応力振幅よりもひずみ範囲 と相関を有する。そして、疲労寿命がき裂成長に要する 期間とほぼ等価であるという結果から、き裂成長速度が ひずみ範囲(等価応力拡大係数範囲)とよい相関を有す ることは矛盾なく説明できる。Fig.2の黒色の実線は、プ ロットの近似線で、次式で表される。

(1)

$$\frac{da}{dN} = 3.33 \times 10^{-12} \left(\Delta K_{\rm eq}\right)^{2.85}$$
(2)

この式で、速度は[m/cycle]、 $\Delta K_{eq}$ は[MPa m<sup>05</sup>]の単位で与えられる。

き裂発生までの潜伏期間を無視すると、(2)式を積分することで疲労寿命を得ることができる。そこで(2)式を、

$$\frac{da}{dN} = D\left(\Delta K_{\rm eq}\right)^m = D\left(f\Delta\varepsilon E\sqrt{\pi a}\right)^m \tag{3}$$

のように、一般的な表記に書き換え、f を定数として(3) 式を積分することで次式を得る。

$$a = \left\{ D\pi^{\frac{m}{2}} \left( f \Delta \varepsilon E \right)^m \left( 1 - \frac{m}{2} \right) N + a_i^{1 - \frac{m}{2}} \right\}^{\frac{2}{2 - m}}$$
(4)

ここで、*a*<sub>i</sub>は初期き裂深さを表す。*a*<sub>i</sub>が決まれば、繰返し数とき裂深さの関係を解析的に示すことが可能となる。

疲労寿命 N<sub>f</sub>は、き裂が a<sub>i</sub>から限界深さ a<sub>f</sub>に到達するまでの繰返し数と考えられることから、次式で算出される。

$$N_{\rm f} = \frac{1}{D(f\Delta\varepsilon E)^m \pi^{\frac{m}{2}}} \left(\frac{2}{2-m}\right) \left(a_{\rm f}^{1-\frac{m}{2}} - a_{\rm i}^{1-\frac{m}{2}}\right) \quad (5)$$

この式から推定される疲労寿命を Fig.3 に示す。この図で  $a_i = 30 \,\mu m$  (表面長さで 120  $\mu m$  に相当)、 $a_f = 3 \,m m$  として いる。また、f はき裂深さが 0.5 mm 相当の値を用いた。 推定された疲労寿命は本供試材の低サイクル疲労寿命[4] とよく対応しており、等価応力拡大係数を用いてき裂成



Fig. 3. Fatigue life estimated by crack growth prediction and test results [4] ( $a_i = 30 \mu m$ ).

長予測により疲労寿命が推定できることがわかる。Fig.1 に示すように、き裂成長速度はき裂サイズとともに加速 することから、推定される疲労寿命は*a*<sub>i</sub>に大きく依存し、 *a*<sub>f</sub>にはあまり影響を受けない。したがって、初期深さを 逆解析することで、Fig.3における推定結果と実験結果を 一致させることもできる。

## 2. 仮想き裂成長曲線の提案

(4)式で求まるき裂成長曲線と実験結果との対応をFig.1 に示した。N/N<sub>f</sub>とき裂サイズの関係を(4)式によって予測 できていることがわかる。ちなみに、(4)式はひずみ範囲 に依存しない。UFを算出するための設計疲労曲線は、実 験により得られた疲労寿命の平均線に設計係数を考慮し て決定されている。したがって、実機における疲労評価 で用いられる UF とき裂サイズを対応させるためには、 Fig.1 のき裂成長曲線に対して、設計疲労曲線に考慮され ている設計係数に相当する余裕を含める必要がある。

き裂成長曲線に設計係数を考慮する考え方の模式図を Fig.4 に示す。方法としては、き裂発生に考慮する方法と、 き裂成長に考慮する方法の2通りがある。発生に考慮す る場合は、潜伏期間や初期サイズを変化させることにな るが、先にも示したように潜伏期間は相対的に短い。き 裂成長に考慮する場合は、き裂成長速度を増加させる方 法が考えられる。設計疲労曲線において考慮されている 設計係数は疲労寿命に対して20倍であり、その内訳は材 料とデータのばらつき(2倍)、サイズ効果(2.5倍)、そ して表面仕上げなど(4倍)の積と言われている[5]。こ のうち、表面仕上げがき裂進展速度には影響を及ぼすこ とはないと考えられるので、データのばらつきとサイズ



Fig. 4 A schematic drawing to represent how the safety factor is considered in the crack growth curve.



Fig. 5 Estimated fatigue lives when the accelerated crack growth rate of five times the mean curve was assumed ( $a = 30 \mu m$ ).

効果の積である5倍をき裂成長に考慮する。Fig.2には(2) 式に5倍の加速を考慮したき裂成長速度を示しているが、 試験による成長速度のばらつきをほぼ包絡できているこ とが確認できる。

Fig.5 は5 倍の加速を考慮して予測した疲労寿命を示す。 縦軸は $\Delta c E$  として算出される応力振幅 $S_a$ で、設計疲労曲 線と直接比較できるようにしている。き裂成長に5 倍の 加速を考慮することで疲労寿命は低下しているが、設計 疲労曲線より長寿命側となっている。この推定では初期 深さは $a_i = 30 \, \mu m$  としているが、き裂発生にも設計係数を 考慮するため、 $a_i$  を大きく設定することを考える。Fig.6 は、推定される疲労寿命が設計疲労曲線と一致するよう







Fig. 7 Crack growth curve for each strain range obtained by the initial depth shown in Fig. 6.



Fig. 8 Overview of fatigue damage assessment scheme based using the virtual fatigue crack growth curve.

に逆解析で求めた  $a_i$  (以後、等価初期き裂深さ  $a_{eq}$  と称す) を示す。疲労寿命の推定には潜伏期間を考慮していない ため、等価初期き裂深さは潜伏期間の影響を含んでおり、 実際の初期深さとは必ずしも対応しないことに注意する 必要がある。 $a_{eq}$  は、潜伏期間が相対的に長くなる疲労限 度(本供試材ではおおよそ $\Delta \epsilon = 0.4\%$ )近傍で極大値を示 し、ひずみ範囲が小さくなるとマイナスとなった。そし て、低サイクル領域での  $a_{eq}$ は概ね 300~500 µm 程度であ った。

Fig.6の*a*<sub>eq</sub>と5倍の加速を考慮したき裂成長曲線を用いることで、推定される疲労寿命は設計疲労曲線のそれに全く一致する。その場合の繰返し数とき裂深さの関係を

Fig.7 に示す。 $N_f$ が設計疲労曲線と一致しているため、 $N/N_f$ は UF と等価とみなすことができる。つまり、Fig.7 は UF とき裂サイズの対応関係を示しており、本研究では Fig.7 の曲線を仮想き裂成長曲線と呼ぶ。先にも述べたように、(4)式から算出される繰返し数とき裂深さの関係はひずみ範囲に依存しているため、仮想き裂成長曲線はひずみ範囲に依存してで変化している。この曲線から、UF = 0.5におけるき裂深さはおおよそ 0.5~1.0 mm 程度であることがわかる。

# 3. き裂成長予測に基づく疲労評価法

Fig.7 において仮想き裂成長曲線を定義したが、この曲線が実機におけるき裂サイズと一致するとは限らない。 過去に UF を用いて疲労設計が行われた部位において、 供用期間中にき裂が発見された事例は見当たらない。つ まり、疲労損傷を UF <1 に管理することで疲労によるト ラブルを未然に防止できていることを示しており、実機 における実際のき裂深さは、仮想き裂成長曲線以下であ ると推測される。また、仮想き裂成長曲線以下であ るとたいていると考えることができる。そして、非破壊検 査や破壊検査においてき裂サイズが同定できれば、Fig.7 の関係から疲労損傷量(実績の UF)を推定することがで きる。また、き裂が発見されない場合においても、非破 壊検査のき裂検出限界から疲労損傷量を推定することも できる。

仮想き裂成長曲線を用いた疲労評価法の考え方を Fig.8 に示す。過去の実機疲労損傷事例を見ても、疲労設計で は UF を用いることで疲労損傷を妥当に評価できている と判断できる。設計疲労曲線の見直しなどの可能性はあ るものの、基本的な設計手法を変える必要性はない。一 方、運用開始後においては、疲労損傷による潜在的なリ スクの変化を評価するために、損傷の大きさ(UFの大き さ)にも着目する必要がある。仮想き裂成長曲線を用い ることで、実績の UF からき裂サイズを想定することが できる。そして、想定されたき裂サイズを用いて構造健 全性評価を行い、機器の破損に対するリスクを算出でき る。さらに、実機でき裂サイズが同定された場合、また は同定されなかった場合に、実機の疲労損傷量を推定す ることも可能となる。仮想き裂成長曲線を用いる場合の 疲労損傷の尺度は UF であり、対象とするき裂サイズも 大きくても試験片レベル(本研究では最大3mm)となる。

UFが1を超えた場合は、実き裂を想定した評価が可能 となる。この時のき裂サイズは、仮想き裂成長曲線で想 定した3mmより大きくなり、その限界値は機器の形状 や荷重条件に依存する。限界サイズの算出には、維持規 格を適用することができる。つまり、供用期間中にき裂 が発見された場合と同様に、き裂や構造物の形状を考慮 しながら許容される荷重や限界サイズを算出することに なる。維持規格では、許容荷重や限界サイズに対して安 全率が考慮され、進展予測には考慮されないことに注意 する必要がある。き裂成長曲線の横軸は UF ではなく、 繰返し数となる。

以上のように、仮想き裂成長曲線を導入することで、 疲労損傷を見える形で陽に評価することができ、設計時、 運用開始、そしてき裂発生時(またはUF=1到達時)の それぞれの場合に応じた、疲労評価を体系的に実施する ことが可能となる。

### 4. 結 言

仮想き裂成長曲線を用いるとで、UFとき裂サイズの対応関係が明らかとなり、疲労損傷による潜在的なリスクの変化を評価できることを示した。また、設計時、運用開始、そしてき裂発生時の評価を体系的に整理した。一方で、仮想き裂進展曲線を実用として用いるには、その妥当性やデータ数の充実が必要となる。

#### 謝辞

本研究は原子力規制庁の平成24年度高経年化技術評価 高度化事業の助成を受けて行われた。ここに記して謝意 を表する。

#### 参考文献

- Y. Murakami, K.J. Miller, "What is fatigue damage? A view point from the observation of low cycle fatigue process", International Journal of Fatigue. Vol.27, pp. 991-1005 (2005)
- [2] M. Kamaya and M. Kawakubo. "Strain-based modeling of fatigue crack growth – An experimental approach for stainless steel", International Journal of Fatigue, Vol.44, pp.131-140 (2012).
- [3] 釜谷、川久保、"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, pp. 1518-1533 (2012).
- [4] 川久保政洋,釜谷昌幸,"変動荷重下における 316 ス テンレス鋼の疲労寿命予測(寿命の支配因子と2段 2 重試験における損傷評価)",材料, Vol. 60 (2011), pp.871-878.
- [5] O. K. Chopra and W. J. Shack. "Effect of LWR coolant environments on the fatigue life of reactor materials", NUREG/CR-6909, ANL-06/08 (2007).