# 繰返し衝撃引張荷重下における炭素鋼の

# き裂進展挙動に関する一実験

## 宮 野 泰 治

## (昭和61年10月31日受理)

# A Study on the Crack Growth Behavior of Carbon Steels under Repeted Impact Tensile Loads

### Ταίji Μιγανο

Impact tensile fatigue test have been performed with new testing machine manufactured by our own.

Materials appllied to test were carbon steel (S15C,S35C) and specimen had a circular hole ( $\phi$ 3mm) at the center, where was fatigue crack initiation site. Microscopic crack growth behavior is discussed in relation to impact fatigue life.

### 1. 緒 言

先に、高温および低温下での衝撃疲労の挙動を明 らかにすることを目的に、衝撃疲労試験機を製作し 報告した<sup>1121</sup>。しかし、衝撃ハンマーと試験片に取付 けられたフランジとの衝突の際 試験片が、わずか ではあるが、横方向に振動するため、試験片上で観 測される荷重波形が複雑な様相を呈すという問題が あった。そこで、新たに試験機を製作し、これを用 いて炭素鋼S15C材とS35C材の衝撃引張疲労試験 を行い、衝撃疲労寿命と巨視的き裂進展挙動との関 連を明らかにすることを試みた。本実験の範囲で得 られた結果を以下に報告する。

#### 2. 供試材および試験片

実験に供した材料は、市販の機械構造用炭素鋼S 15CとS35Cで、その化学成分を表1に示す。試験 片は納入のままの $\phi$ 22丸棒から、図1に示すような 形状寸法をもつ板状試験片に機械加工し、中央部に ドリル加工の後、リーマ仕上げにより直径3mの円 孔を付した。これら機械加工の後にS15C材は920℃、 S35C材は860℃で1時間の真空焼なましを施した。 熱処理後の試験片の引張強さ $\sigma_b$ および降伏点 $\sigma_s$ の値は、S15C材で $\sigma_b$  = 396 MPa および $\sigma_s$  = 25 2 MPa、S35C材で $\sigma_b$  = 554 MPa および $\sigma_s$  = 26 9 MPa であった。 表1 化学成分(%)

材料	C	Si	Mn	Р	S
S 15 C	0.17	0.29	0.46	0.025	0.024
S 35 C	0.35	0.18	0.67	0.016	0.016



図1 試験片の形状および寸法

#### 3. 実験装置および実験方法

本実験にあたって、製作した衝撃引張疲労試験機 は、基本的には藤井式繰返し衝撃試験機<sup>3)</sup>を改良し たものである。その慨略図を図2に示した。図にみ るように、一端にフランジを有す ¢27mm,長さ 300 mmの鋼棒を、剛性の大きい試験機フレームに取付け られたシリンダーに組み込むことにより、試験片変 位を軸方向のみに拘束し、衝撃の際の試験片の横方 向の振動を防いだ。また、試験片のまわりは広く、 開放型となっているので、高温、低温、荷重波形検

昭和62年2月



図2 衝撃引張試験機の構造

出等の各種試験装置が容易に取付けられるようになっているのが特徴である。衝撃エネルギの変換,すなわち,ハンマー重量や衝撃速度の変換等は従来の藤井式の場合と同様の方式である。本実験における衝撃繰返し数は1分間に580回で約9.67 Hz である。

繰返し衝撃荷重の測定は、図3に示すような試験 片中央部の円孔付近のA, B, Cの位置に貼付けら れた,ひずみゲージ(型式;KFC-2-Cl-11)で検 出し、シグナルコンディショナを介してデジタルス トレージオシロスコープ(型式; VP-5730 A) に 記録し算出した。図3に示すA, B, Cそれぞれの 位置でのひずみゲージから検出された荷重波形の一 例を図4に示す。図にみるように、衝撃の初期1m sec 間に最大引張荷重が、ついで、その20%程度の 大きさの圧縮、引張荷重が続き、次第に減衰して約 20msec で零になるような形態となっていた。ここ で、初期の最大荷重波形の様相は、それぞれの位置 で若干異なってはいるものの, AとBの位置では, 波形の最大値は、ほとんど同値とみなし得、 Cの位 置ではやや高めになっていた。前者の現象は、円孔 切欠き部付近の応力波の伝播機構によるものであり, 後者は衝撃ハンマーとフランジの衝突状態によるもの と考えられる。これら荷重波形の様相は、試験片の 破断寿命の80%程度まで、ほぼ安定しているものと



図3 ひずみゲージとクラックゲージの貼付位置



考えられた。

いま, A, B, C各位置は疲労き裂を検出するク ラックゲージの貼付位置となるため、あらかじめ, 試験を行なった各衝撃エネルギ条件で, Bのひずみ ゲージにより検出された荷重波形から,最大引張 応力を算出しておき, これを公称衝撃応力として, 実験結果を整理した。

疲労き裂の測定は、図3に示すように、円孔切欠 きの両側にクラックゲージ(型式; KV-5B)を貼 り、その出力変化と時間をペンレコーダに記録して、 衝撃回数とき裂長さを算出した。使用したクラック ゲージでは、0.2 mmのピッチで5 mmのき裂進展長さ を、試験を中断することなく測定し得る。

衝撃疲労破面の観察には走査型電子顕微鏡を用い た。

### 4. 実験結果および考察

繰返し衝撃引張荷重下でのき裂進展挙動について 調べた試験片の疲労寿命曲線を図5に示す。ここで、  $\sigma=258$  MPa は降伏点の付近、 $\sigma=186$  MPa は降伏 点以下の応力レベルである。

これら試験片の円孔切欠き部両側にクラックゲー



ジを貼って、試験を中断することなく、表面き裂の 進展挙動を調べた。しかし、実験に用いたクラック ゲージはピッチ 0.2 mm であるため、き裂の測定は 0. 2 ~ 0.4 mm 程度からのスタートとなった。また、S 15 C材、 $\sigma$ = 258 MPa の場合は、塑性変形が大きい ため、き裂長さ 1 mm以上になると、クラックゲージ でき裂長さを測定することは困難であった。したが って、S15 C材、 $\sigma$ = 258 MPa の場合は、0.5 ~ 1 mの挙動と破断寿命 Nf のみ参考にした。

図6および図7に、σ=186 MPaの場合のき裂伝 ば曲線を示す。図中の○と●印および△と▲印は、 円孔の向いあう各縁より発生した、それぞれのき裂 進展挙動である 円孔切欠きの両側に、それぞれ、



の場合は、き裂が 0.2 m程度になると、主として、 一方の側のき裂のみが進展し、他方の側のき裂は、 かなり遅れて進み、破断寿命 N<sub>f</sub>に対する 0.98 N<sub>f</sub> 程度を過ぎて急激に加速した。このときの両者のき 裂長さの比は 2:1以上になっている S15C材の 場合も同様な傾向で、遅れて進展するき裂が急激に 加速し始める 0.98 N<sub>f</sub>付近では、それぞれのき裂長 さは 4:1程度となっていた。 $\sigma$ =258 MPaの場合 も、S35C材は同様な傾向を示し、定量的にき裂長 さを調べられなかったS15C材でも、定性的には同 様な傾向が認められた。

き裂が発生して進展して行くが、その際、S35C材

本実験条件で、円孔切欠きからのき裂進展に、こ のような挙動がみられた要因としては、試験機、試 験片寸法、衝撃におけるき裂先端の応力状態の影響 等が考えられるが、現象的には、円周切欠きを有す 丸棒の一般の引張疲労試験等でも最終破断部が中心 から片寄ることと対応しているものと思われる。

なお、試験片の寸法は、き裂進展結果を応力拡大 係数Kで整理するための条件<sup>4</sup>を満足していない。

したがって、本実験の繰返し衝撃引張荷重下で示 された破断寿命は、こうした円孔切欠きの一方の側の、 速い進展を示したき裂が主として破断寿命を決定し た主き裂であるとして、以下に主き裂の進展挙動と 寿命の関連を検討した。

き裂進展速度 dl/dN から求めた主き裂の l = 0.5 mに達した推定繰返し数  $N_{l=0.5}$  は,破断寿命  $N_{f}$  に対して,S15C材は応力レベルに関係なく 0. 83 ~ 0.85  $N_{f}$ ,S35C材は応力の高低により異な b,低応力で 0.82  $N_{f}$ ,高応力で 0.95  $N_{f}$  であった。 図8は,横軸に繰返し数  $N-N_{l=0.5}$  をとった場 合のき裂伝ぱ曲線を示したもので,これより,0.5 mのき裂が入った時点をスタートとしたそれ以後の



寿命と、その間のき裂の進展挙動が比較される。 $\sigma$  = 186 MPaでは、両材とも 0.5 m から 1 m までのき 裂の進展は、ほぼ同じような傾向であるが、それ以 後は、材料の差異が明りょうにあらわれて、寿命に 差が出ている。これに対し、降伏点に近い $\sigma$ =258 MPa の場合は、き裂 0.5 m からの寿命には大差が



図9 Lと(N-N<sub>1</sub>=0.5)/(N<sub>f</sub>-N<sub>1</sub>=0.5)の関係



Crack growth derection



 $l = 0.3 \text{ mm} \qquad l = 2.77 \text{ mm} \qquad l = 4.00 \text{ mm} \\ (1) S 35C \qquad ( \sigma = 186 \text{ MPa} \qquad N_f = 7.468 \times 10^5 ) \\ Crack \text{ growth derection}$ 



l=0.20 mm l= 3.01 mm l=4.51 mm
(2) S15C ( び=186 MPa Nf=3.285x10<sup>5</sup>)
図11 破面の微視的様相 (SEM)

秋田高専研究紀要第22号

図9に、(N-N<sub>I</sub> = 0.5)/(N<sub>I</sub>-N<sub>I</sub> = 0.5</sub>)の相対 繰返し数比に対する、き裂伝ば曲線を示す。各場合 ともほぼ同じような曲線上にのるとみなしてよいの で、き裂 0.5 mからの破断寿命(N<sub>I</sub> - N<sub>I</sub> = 0.5)を 基準にした相対繰返し数比で考えれば、応力レベル や、材質の差異に関係なく、同じ割合でき裂被害が 進んで行ったと考えられる。降伏点より高い応力レ ベルでのS15C材の場合については、塑性変形挙動 と衝撃疲労寿命との観点で検討する必要があろう。

図10に、き裂長さ / とその時点でのき裂進展速度 d//dN の関係を示した。ここで、d//dN はセカ ント法によって求めた。図にみられるように、ばら つきはかなり大きいが、傾向的にはlog(d//dN) と / は直線的な傾向にあり、同じき裂長さのところ では、応力レベルが高いほうが、またS15C材がS 35C材よりも d1/dN が高くなっているようである。

d1/dN のばらつきが大きいのは、本実験のよう な衝撃引張疲労のき裂成長では、粒界破懐やディン ブル破懐が、ストライェーション形成に対して著し く混入しており、その混入割合もまた、材質やき裂 先端の応力状態等に関連して変化するためであろう と考えられる。

両材料の, σ=186 MPa での場合の微視的破面様 相を、板厚の表面近傍と中央部で、き裂長さくに沿 って観察した。全体的には、凹凸が激しく、ひだ状 縞模様や,ぜい性的な粒界,粒内割れが多くみられ、 ストライェーションがみられてもそこには割れやデ ィンプルも混在している様相を呈していた。これら の結果は、衝撃荷重下での、き裂先端の応力状態の 複雑さを示唆するもので,上述の d1/dN のばらつ きが大きい結果とも対応していると思われる。なお、 ストライェーション模様が多く観察される領域は, き裂成長が急速に進展していくしの付近に対応して いるようであった。また、S15C材のほうには延性 ストライェーション模様が観察されたが、S35C材 では明りょうでなかった。図11に、板厚中央部での、 き裂長さ!に沿った微視的破面様相の特徴的なもの を示した。破面形態については、衝撃でない疲労の 場合とも対比して、今後検討する予定である。

### 5. 結 言

試作した衝撃試験機を用い,炭素鋼S15C材およびS35C材の,中央に円孔切欠きを有す板状試験片について,衝撃引張疲労試験を行ない,円孔から発生した,表面の巨視的き裂進展挙動と破断寿命 N<sub>f</sub>

との関連を調べた。本実験の範囲内では、次のよう な結果を得た。

(1) 円孔縁の両側に発生したき裂は、0.2 = m 程度になると、主として一方の側のき裂のみが進展して いった。この主き裂が0.5 = mの長さに達する推定繰 返し数  $N_{I} = 0.5$  は、S 35 C材では 186 MPa で 0.82 N<sub>f</sub>、258 MPa で 0.92 N<sub>f</sub> であったが、S15 C材では 応力レベルに関係なく $0.83 \sim 0.85$  N<sub>f</sub> であった。 両材ともに、 $0.96 \sim 0.97$  N<sub>f</sub> 付近で急激にき裂進展 が加速し破断に至った。

(2) き裂 0.5 mからの寿命とき裂進展挙動の関係 は、186 MPaでは、0.5 ~ 1 mでは同じであるが、 それ以後では材料の差異があらわれて寿命に差が出 た。降伏点に近い応力 258 MPa では、0.5 m以後の 両材料の寿命に大差がないようであった。しかし、  $(N-N_{I}=0.5)/(N_{I}-N_{I}=0.5)$ の相対繰返し数比 で考えれば、応力レベルや材質の差異に関係なく、 ほぼ同じような割合で、き裂被害が進んでいるもの と考えられた。

(3) d1/dNは、かなりばらつきが大きかったが
 傾向的にはlog(d1/dN)と1は直線的傾向にあり、
 同じ1のところでは、応力レベルの高いほうが、また、S15C材がS35C材よりもd1/dNが上まわるようであった。

(4) 破面の微視的様相では凹凸が激しく,全体的 には、ぜい性的な割れが著しく観察され、ストライ ェーション模様にも割れが混在していた。これらの 結果は(3)の d1/dN のばらつきの大きい結果とも対 応している現象と思われる。

終りにのぞみ,試験機製作に協力をいただいた本 校文部技官奈良勝敏氏と実験に協力をいただいた当 時学生工藤昌,長沢孝輝の両君に厚くお礼を申しあ げます。

#### 参考文献

- 斎藤,宮野,ほか2名,秋田高専紀要 15, 1 (1980)
- 2) 斎藤,宮野,山崎,秋田高専紀要 17,1 (1982)
- 3) 藤村, 斎藤, 材料試験 8, 71, 673 (1959)
- 4) 国尾, ほか4名, 破壊力学実験法, 朝倉書店61(1984)

11

昭和62年2月